



* سید صالحی *

استان حرارت

حل

Heat transfer میان ترم و جزوه و کتاب است. فصل ۱ تا ۳
که بیان ترم و جزوه و کتاب از فصل ۱ تا ۳

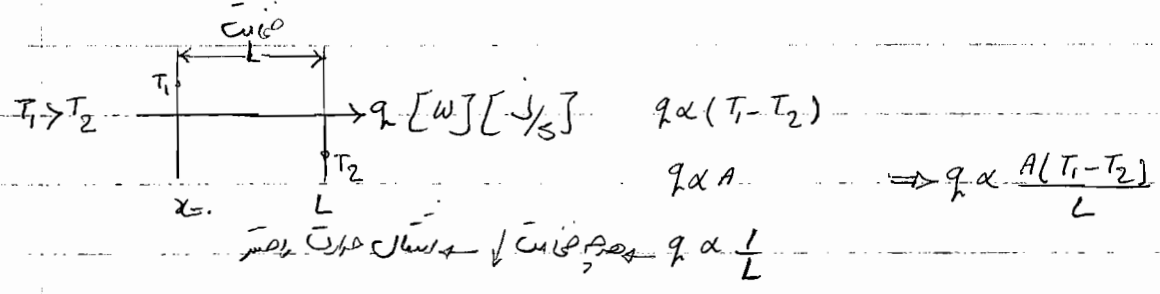
3. بررسی استان حرارت طبق

1. رسانش گرمایی (Conduction)
2. جابجایی (Convection)
3. تابش (Radiation)

Conduction :

در برهه ای است که در جامدات - مایعات - گازها صورت میگیرد
اهمیت آن در جامدات است. ولی در گازها و مایعات هم استان می افتد

درگاه در ماده ای / اصطلاحاً وجود حالت ثابت انرژی و گرما در طریق برخورد ها مولکولی از نقطه گرم به نقطه سرد منتقل می شود



$\Rightarrow q = k \frac{A(T_1 - T_2)}{L}$

Thermal Conductivity $[\frac{W}{m \cdot ^\circ C}]$

k ضریب حرارت رسانایی یا هدایت

$k = f(T_0, \dots)$ کاتالیستی از درجه حرارت است

بر اساسی کار از دما یکی که با صرف نظری است و معادله متوسط T_1 و T_2 را در نظر گرفته و مقدار K را از میانگین دما از جدول و معادله به دست می آوریم.

با ضرایب و ضرایب که بیشتر از یکی باشد
 در صورت کار: ϵ : ϵ_{eff}

از mu_{eff} با ϵ بالا و ϵ_{eff} با فشار کمتری
 از mu_{eff} با ϵ پایین و ϵ_{eff} با فشار بیشتری

(مکان در جهت اختلاف دما و P و T) $K = f(T, P)$

مقدار K از جهت دما یکی به جهت اختلاف دما به دو ϵ دانه تقسیم می شوند :

- 1. همسانگرد Isentropic
- 2. ناهمسانگرد Anisotropic

همسانگرد 1. هنگامی که جهت اعمال نیروی است و مثل دینامیک و غیره می تواند

ناهمسانگرد 2. هنگامی که جهت اعمال نیرو متفاوت است و می تواند خوب و در جهت الیاف را هم برده می شود
 در جهت عمود بر الیاف می تواند برده می شود

در جهت اختلاف دما در اجسام ناهمسانگرد (در چوب) در جهت الیاف را هم از خلاف جهت الیاف است
 این گونه اجسام به ϵ_{eff} حالت ϵ_{eff} Conductivity حکم کرده و در جهت ناهمسانگرد

- مواد از جهت مکان :
- 1. همگن Homogeneous
 - 2. ناهمگن Heterogeneous

سنگ یا چوب سرد / چگالی و رسانندگی و ضریب انبساط حرارتی و ...
 تقریباً می شود؟ و اگر عددی برایش هم در دسترس بود و در کتاب یا کتاب مرجع دیگر تفاوت است.

سخت / آهن / مس / کربن / ...

مساحت مورد استفاده

$$q = \frac{kA}{L} (T_1 - T_2)$$

فرمول زیر را می توان برای رسانندگی استفاده کرد

مثال ۱. مساحت سطح دیواره ۱۰۰ م^۲ دارای ضخامت ۲۰ سانتی متر است. ضرایب رسانندگی ۴۰۰ و دمای سطح داخلی ۲۰ درجه سانتیگراد است. دمای سطح خارجی ۰ درجه سانتیگراد است. میزان انتقال حرارت از این دیواره را محاسبه کنید.

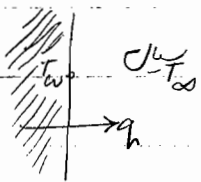
$$q = \frac{kA}{L} (T_1 - T_2) \Rightarrow q = 1 \times 100 \times \frac{(20 - 0)}{40 \times 10^{-2}} = 5000 \text{ W} = 5 \text{ kW}$$

در اینجا ۵ کیلو وات است و زمان طولانی نمی کشد.

Convection: جریانی

حرکت مایع یا گاز در یک سیال به دلیل اختلاف دما و وجود دانه های انتقال حرارت از طریق

جابجایی صورت می گیرد. از طریق این روش جریانی



if $T_w > T_\infty$ or $T_\infty > T_w$

$$q \propto (T_w - T_\infty) \Rightarrow q = h A (T_w - T_\infty)$$

$$q \propto A$$

حسین سیال به سمت راست
 کوه در جهت سیال، شکل سیال

$$q = h A (T_w - T_\infty)$$

heat transfer coefficient

$$[W/m^2 \cdot ^\circ C]$$

با فاصله به سمت راست (در این مثال) جهت سیال کوه در جهت سیال

فصل ۴: وقتی دو مایع با هم در تماس باشند و دمای آن‌ها متفاوت باشد، انتقال حرارت بین آن‌ها رخ می‌دهد. این انتقال حرارت را انتقال حرارت هدایت می‌گویند.

این انتقال حرارت در جامدات، مایعات و گازها رخ می‌دهد. در مایعات و گازها، انتقال حرارت هدایت به همراه انتقال حرارت همرفت (Convection) رخ می‌دهد. در مایعات و گازها، انتقال حرارت همرفت به همراه انتقال حرارت تابشی (Radiation) رخ می‌دهد.

در مایعات و گازها، انتقال حرارت همرفت به همراه انتقال حرارت تابشی رخ می‌دهد.

Convection	Forced	اجباری	موتور یا فن
	Free-natural	آزاد	تفاوت دما
phase change	Boiling	جوشیدن	h_{pb}
	Condensation	تغیر حالت	

در Forced و Free فرض بر این است که سیال بر اثر انتقال حرارت تغییر دما می‌دهد ولی در phase change اثر انتقال حرارت تغییر فاز است.

وقتی نوری را می‌تابانیم آب از 20° به 100° می‌رسد این Free Convection ($cp \Delta T$) گرمای در دسترس است. شروع جوشیدن در 100° phase change رخ می‌دهد و h_{pb} گرمای در دسترس است.

مثال ۴: اتاقی که دمای آن 22° است و دمای بیرون آن 72° است. انتقال حرارت هدایت از دیوار به بیرون رخ می‌دهد. ارتفاع دیوار 60 cm است و عرض آن 20 cm است.

دمای هوا بیرون 22° / دمای سطح دیوار 72° / عرض دیوار 20 cm / ارتفاع دیوار 60 cm

$$q = hA(T_{in} - T_{out})$$

$$A = \frac{q}{h(T_{in} - T_{out})} = \frac{5000}{10(72 - 22)} = \frac{5000}{500} = 10 \text{ m}^2$$

$$A = L \cdot W \cdot N \cdot 2 \rightarrow N = \frac{A}{L \cdot W \cdot 2} = \frac{10}{2(0.6 \times 0.2)} = 41.6 \approx 42$$

Radiation Heat transfer

انتقال حرارت تابشی

تفاوت ۱:

۱- انتقال حرارت تابشی نیازمند اختلاف دما نیست و انتقال حرارت در مایع یا جامد نیازمند اختلاف دما است.

۲- تابش در محیط خالی اتفاق می افتد و در مایع یا جامد به صورت انتقال حرارت تابشی از خود سطح می باشد.

تفاوت ۲: تابش در مایع یا جامد به صورت انتقال حرارت تابشی از خود سطح می باشد.

$$q_b = \sigma A T_b^4$$

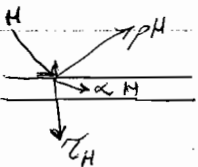
Stefan-Boltzman

T_b = black body

if $T = 0 \text{ K} \rightarrow q_b = 0$

$$\sigma = 5.667 \times 10^{-8} \text{ W/m}^2 \text{ K}^4$$

black body = جسمی که انرژی تابشی را به طور کامل جذب می کند و هیچ انرژی تابشی را بازتاب نمی دهد.



$$p + t = 1$$

تابش تابشی به جسم در حالت تابش در 0°C و 100°C در یک بازه دما اتفاق می افتد.

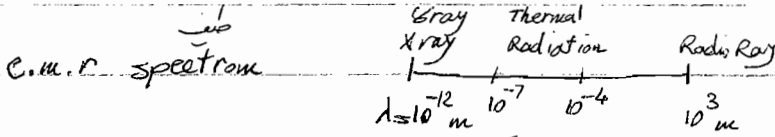
۱- تابش تابشی α و τ در یک سطح
 ۲- تابش تابشی α و τ در یک سطح
 ۳- تابش تابشی α و τ در یک سطح

در همه موارد $\alpha + \tau = 1$ است.

e.m.r تابش الکترومغناطیسی
 هر جسمی که دمای آن از 0°C بیشتر باشد تابش الکترومغناطیسی می کند.

$$c = \lambda f$$

↓ F, ↑ λ, ↓ f, ↓ c



Thermal Radiation

Thermal Radiation

$$E = \frac{q_{\text{real}}}{q_{\text{ideal}}}$$

Emissivity

q_{ideal}

→ مثالی اشعه
بسیار

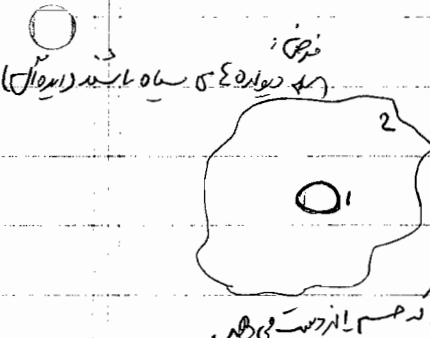
$$q = \sigma \epsilon A T^4$$

ضریب تابش
مثالی

Net Radiation Exchange

تبادل تابش خالص

تبادل تابش خالص

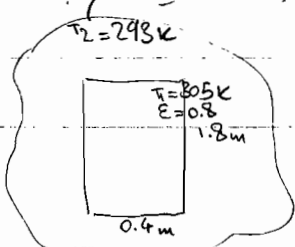


$$iF (T_1 > T_2)$$

$$q_{1-2} = \sigma A_1 \epsilon_1 (T_1^4 - T_2^4)$$

تبادل تابش خالص

مثال 3. فرض کنید سطح بیرونی اجسام در 305K باشد و ضریب تابش آن 0.8 باشد. در این صورت
آنچه درونی اجسام در 293K باشد. میزان تابش خالص را بیابید.



$$q_{1-2} = \sigma A_1 \epsilon_1 (T_1^4 - T_2^4)$$

$$q_{1-2} = 5.667 \times 10^{-8} \times 0.8 \times A (305^4 - 293^4)$$

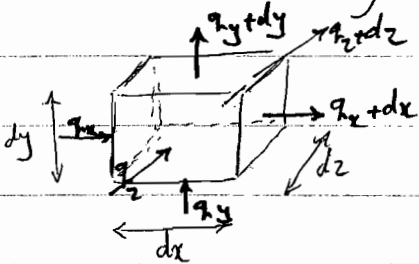
$$A = \pi D H + \frac{\pi D^2}{4}$$

General Conduction Equation:

در یک عنصر حجمی در یک ماده رسانا، معادله کلی انتقال حرارت به صورت زیر می‌باشد:

در یک عنصر حجمی در یک ماده رسانا، معادله کلی انتقال حرارت به صورت زیر می‌باشد:

برای عنصر حجمی در یک ماده رسانا، معادله کلی انتقال حرارت به صورت زیر می‌باشد:



در این معادله، q_x, q_y, q_z به ترتیب ضرایب انتقال حرارت در سه جهت x, y, z می‌باشند. همچنین ρ چگالی ماده رسانا و c ظرفیت گرمایی آن است.

$$\text{In} - \text{out} + \text{prod} = \text{Acc}$$

تولید و ذخیره انرژی

$$(q_x + dq_x + q_y + dq_y + q_z + dq_z) - (q_x + q_y + q_z) + \dot{q} dx dy dz = \rho dx dy dz c \frac{\partial T}{\partial t} *$$

معادله کلی انتقال حرارت

$$q_n = -k A_n \frac{\partial T}{\partial n}$$

در این معادله، n جهت بردار واحد عمود بر سطح است.

$$q_{n+dn} = q_n + \frac{\partial q_n}{\partial n} dn$$

$$q_n - q_{n+dn} = -\frac{\partial q_n}{\partial n} dn = \frac{\partial}{\partial n} (k A_n \frac{\partial T}{\partial n}) dn$$

$$\rightarrow \frac{\partial}{\partial x} (k dy dz \frac{\partial T}{\partial x}) dx + \frac{\partial}{\partial y} (k dx dz \frac{\partial T}{\partial y}) dy + \frac{\partial}{\partial z} (k dx dy \frac{\partial T}{\partial z}) dz + \dot{q} dx dy dz = \rho dx dy dz c \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$\frac{\partial}{\partial x} \left(k \frac{\partial T}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(k \frac{\partial T}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(k \frac{\partial T}{\partial z} \right) + \dot{q} = \rho c \frac{\partial T}{\partial t}$$
 در معادله رسانش دقت داشته باشیم:

در معادله رسانش فرض می‌کنیم $k = cte$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} + \frac{\dot{q}}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$\alpha = \frac{k}{\rho c} = \text{Thermal Diffusivity } \left(\frac{m^2}{s} \right)$$
 α ضریب گشت حراری (رگرایی)

α در اجسام رگایی وجود ندارد. حالت یکنواخت یا (SS) باشد. در این صورت فقط بر اساس دیتای ورودی بدست می‌آید.

هر چه α \uparrow و توان تسخیر و دفعی گرما \uparrow و این معنی \uparrow رسانش خوب تر $\alpha < \alpha_{Fe}$

دقت داشته باشیم که در معادله رسانش فرض می‌کنیم $k = cte$ است.

سه صورت حالت 8

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = 0$$

$$T = f(x) = ?$$

تواند انرژی بدست آورد و تنها در یک جهت انتقال می‌دهد.

اگر وسط در دمای T_1 و T_2 شرط می‌دهیم خواهیم داشت.
 یا در دمای T_1 و T_2 شرط می‌دهیم خواهیم داشت.

Boundary Conditions + Initial values

شرط می‌دهیم 8

انتقال گرما در جهت x می‌تواند انتقال بدهد:

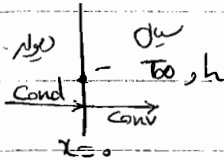
①



$$x = 0 \rightarrow T = T_1$$

1- شرط می‌دهیم $T = T_1$ و $T = T_2$ در دو طرف دیوار را بدست می‌آوریم.

2

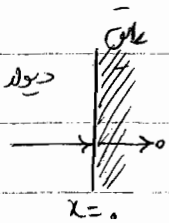


انرژی که به جز صورت حرارت از طریق به سیال اطرافش (درست است)
 طبق معادله کانس هم باید چون منازک است برقرار است:

$$\Rightarrow -k \frac{\partial T}{\partial x} = h(T - T_{00})$$

جایگای = رسانش

3



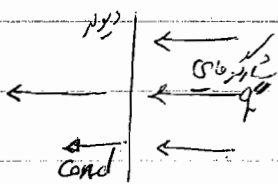
کمیته داخلی منگوست استمال حرارت نام دارد با

$$q = 0$$

$$q = 0 \quad \frac{\partial T}{\partial x} = 0$$

در جایی که در آنجا کمیته داخلی استمال حرارت نام دارد با

4

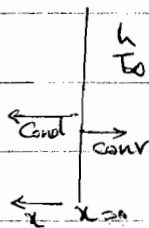


دیوار که در معرض تابش قرار گرفته و انرژی از طریق تابش برسد است
 مشخصه

$$q'' = \frac{q}{A} \quad q'' = -k \frac{dT}{dx}$$

$[\frac{W}{m^2}]$

5



دیوار در معرض تابش حرارتی و سیال

$$q'' A - (-kA \frac{dT}{dx}) - hA(T - T_{00}) = 0 \rightarrow$$

حالت اول حالت خاص از 2 است اگر $h \rightarrow \infty$ در این حالت $q = hA(T - T_{00})$ می شود

$$T = T_{00}$$

$$T(\text{Any place}, t=0) = T_i$$

شرط اولیة

در تمام نقاط در گذر زمان همگام با هم تغییر می کنند و در تمام طول است.

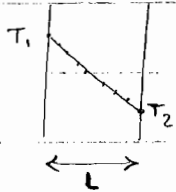
حل ۳

مثال: دیواره ای به ضخامت L و عرض h در دو طرف آن دماهای T_1 و T_2 در نظر گرفته شده است. فرض کنید که در تمام طول دیواره دما به صورتی تغییر می کند که در هر دو طرف دما برابر باشد. این فرض را در نظر بگیرید.

الف) کانت (ب) کانت

نوع: دیواره ای که در هر دو طرف دما برابر است.

در تمام طول دیواره دما به صورتی تغییر می کند که در هر دو طرف دما برابر است.



الف) $\frac{dT^2}{dx^2} = 0$ if: $k = cte$

$$\rightarrow \frac{dT}{dx} = C_1 \rightarrow T = C_1 x + C_2$$

ب) $x=0 \rightarrow T=T_1 \Rightarrow C_2 = T_1$

$x=L \rightarrow T=T_2 \Rightarrow C_1 = \frac{T_2 - T_1}{L}$

$$\rightarrow T = \frac{T_2 - T_1}{L} x + T_1 \rightarrow \frac{T - T_1}{T_2 - T_1} = \frac{x}{L}$$

نوع: دیواره ای که در هر دو طرف دما برابر است.

ب) if $k = k_0(1 + \alpha T)$

در تمام طول دیواره دما به صورتی تغییر می کند که در هر دو طرف دما برابر است.

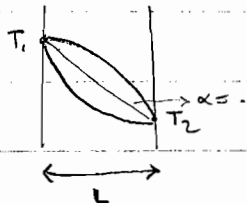
$$\frac{d}{dx} \left(k \frac{dT}{dx} \right) = 0 \rightarrow \frac{d}{dx} \left(k_0(1 + \alpha T) \frac{dT}{dx} \right) = 0$$

$$\rightarrow k_0(1 + \alpha T) \frac{dT}{dx} = C_1 \rightarrow k_0 \left(T + \frac{1}{2} \alpha T^2 \right) = C_1 x + C_2$$

in $x=0 \rightarrow T=T_1 \quad C_2 = k_0 \left(T_1 + \frac{1}{2} \alpha T_1^2 \right)$

$x=L \rightarrow T=T_2 \quad k_0 \left(T_2 + \frac{1}{2} \alpha T_2^2 \right) = C_1 L + k_0 \left(T_1 + \frac{1}{2} \alpha T_1^2 \right)$

$$C_1 = \frac{1}{L} k_0 \left[\left(T_2 + \frac{1}{2} \alpha T_2^2 \right) - \left(T_1 + \frac{1}{2} \alpha T_1^2 \right) \right]$$



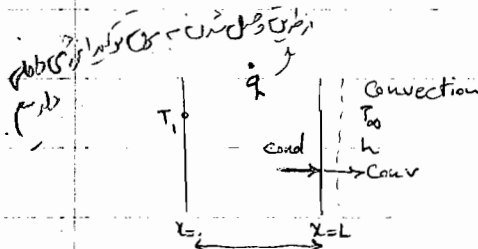
$\alpha=0 \rightarrow k = cte$

در تمام طول دیواره دما به صورتی تغییر می کند که در هر دو طرف دما برابر است.

(موضوعی و مفهومی)

در این مسئله می‌خواهیم رابطه بین دما و مکان را پیدا کنیم. این یک مسئله انتقال حرارت است. در این حالت، دما در طول یک میله با طول L و سطح مقطع A و ضریب هدایت k در حال تغییر است. در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم.

مثال ۲: دیواری به ضخامت L که در معرض تابش خورشیدی قرار دارد. در این مسئله، تابش خورشیدی \dot{q} در تمام طول دیوار اعمال می‌شود. در $x=0$ دما T_1 و در $x=L$ دما T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم. این مسئله را می‌توانیم به صورت یک مسئله انتقال حرارت با تابش و کونویکشن در نظر بگیریم.



$$T = F(x) \text{ ؟}$$

در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است.

$$\frac{d^2 T}{dx^2} + \frac{\dot{q}}{k} = 0$$

$$\text{in } x=0 \rightarrow T = T_1$$

$$x=L \rightarrow -k \frac{dT}{dx} = h(T - T_{\infty})$$

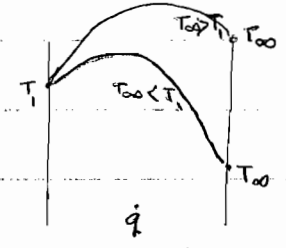
$$\rightarrow \frac{dT}{dx} = -\frac{\dot{q}x}{k} + C_1 \rightarrow T = -\frac{\dot{q}x^2}{2k} + C_1x + C_2$$

$$\text{B.C. 1} \quad C_2 = T_1$$

$$\text{B.C. 2} \quad -k \left[-\frac{\dot{q}L}{k} + C_1 \right] = h \left[-\frac{\dot{q}L^2}{2k} + C_1L + T_1 - T_{\infty} \right]$$

$$\rightarrow -\dot{q}L + C_1 = \frac{h}{k} \left(\frac{\dot{q}L^2}{2k} \right) - \frac{h}{k} C_1L - (T_1 - T_{\infty}) \frac{h}{k} \rightarrow C_1 = \dots$$

در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم. این مسئله را می‌توانیم به صورت یک مسئله انتقال حرارت با تابش و کونویکشن در نظر بگیریم.



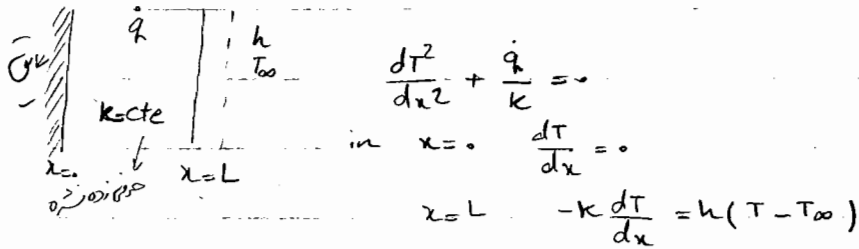
$$T_{\max} \text{ در } x = \frac{C_1 k}{\dot{q}}$$

در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم. این مسئله را می‌توانیم به صورت یک مسئله انتقال حرارت با تابش و کونویکشن در نظر بگیریم.

در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم. این مسئله را می‌توانیم به صورت یک مسئله انتقال حرارت با تابش و کونویکشن در نظر بگیریم.

در این مسئله، دما در $x=0$ برابر T_1 و در $x=L$ برابر T_2 است. همچنین، در $x=L$ یک شرایط مرزی از نوع کونویکشن داریم. این مسئله را می‌توانیم به صورت یک مسئله انتقال حرارت با تابش و کونویکشن در نظر بگیریم.

سؤال ۳، دیواره‌های مختلف از است با تغییر انرژی داخلی، میزان q یک طرف دیواره با کلاً عایق بوده و سمت دیگر آن عایق
 صاف است T_{∞} و ضریب انتقال حرارت h در هر دو طرف آن دیواره با هم است. در صورت انرژی داخلی ثابت

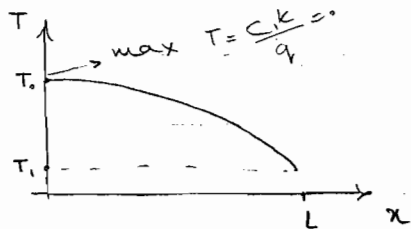


$$\frac{dT}{dx} = -\frac{qx}{k} + C_1 \rightarrow \text{B.C.1} \Rightarrow C_1 = 0$$

$$\rightarrow T = -\frac{qx^2}{2k} + C_2 \quad \text{B.C.2} \rightarrow -k \left(\frac{-qL}{k} \right) = h \left(\frac{-qL^2}{2k} + C_2 - T_{\infty} \right)$$

$$\rightarrow C_2 = \frac{qL}{h} + \frac{qL^2}{2k} + T_{\infty}$$

$$\rightarrow T = -\frac{qx^2}{2k} + \frac{qL}{h} + \frac{qL^2}{2k} + T_{\infty} \Rightarrow T = \frac{qL^2}{2k} \left(1 - \frac{x^2}{L^2} \right) + \frac{qL}{h} + T_{\infty}$$



$$x=0 \rightarrow T_0 = \frac{qL^2}{2k} + \frac{qL}{h} + T_{\infty}$$

$$x=L \rightarrow T_1 = \frac{qL}{h} + T_{\infty}$$

میزان حرارتی که دیواره را ترک می‌کند:

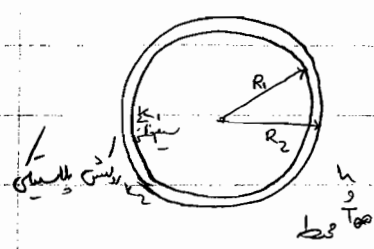
$$\dot{q} = 0$$

$$\dot{q} = -kA \frac{dT}{dx} \Big|_{x=L} = -kA \left[\frac{-qL}{k} + C_1 \right] = \dot{q}AL$$

↓
 دیواره انرژی را از دست می‌دهد
 به بیرون

میزان انرژی که دیواره را ترک می‌کند

مثال: سیم درونی به شعاع r_1 دارای خلالت k_1 است که با خلالت k_2 و ضخامت δ ضراب برایش سیم درون است که در آن است
 برای $k_1 > k_2$ می باشد، درون سیم انرژی کالری q تولید می گردد. سطح خلالت (سطح برش) آن در
 معرض هوا است که T_∞ و ضریب انتقال حرارت h در آن می باشد. مطلوب است رابطه ای که دما در مرکز سیم
 سیم و درخش P



$$R_1 + \delta = R_2$$

→ تمام سیم درون با هم در بر یکدیگر است و در خلالت
 تولید انرژی کالری دارند و سیم این انرژی را می پذیرد
 در این سیم برش می گذاریم.

سیم خلالت است و در آن است.

→ سیم از نظر انتقال حرارت 1 بعدی است:

1. سیم بلند و سطح مقطع در هر دو ناحیه ثابت باشد و تغییرات دما نسبت به r داریم
2. سیم در معرض هوا است و تغییرات دما نسبت به r نداریم
3. سیم تولید انرژی می کند و این انرژی را در هر دو ناحیه سیم می پذیرد
4. این انرژی q در کل سیم

$$\frac{d^2 T}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dT}{dr} + \frac{q}{k} = 0$$

در این سیم دو خط داریم:

1. سیم 2. درخش

wire: $\frac{dT_1}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dT_1}{dr} + \frac{q}{k_1} = 0 \rightarrow$ مناسبت T_1 تولید انرژی کالری داریم

plastic: $\frac{dT_2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dT_2}{dr} = 0 \rightarrow$ مناسبت T_2 تولید نمی کنیم

→ هم شرط مرز داریم، هم در هر دو ناحیه

✓ قیود است + در هر دو ناحیه گرادیان صفر است

in $r=0 \rightarrow T=T_{max} \frac{dT_1}{dr} = 0$

$r=R_1 \rightarrow T_1 = T_2$ → بر روی سطح

$r=R_1 \rightarrow -k_1 \frac{dT_1}{dr} = -k_2 \frac{dT_2}{dr}$ →

رابطه ای که داریم

$r=R_2 \rightarrow -k_2 \frac{dT_2}{dr} = h(T_2 - T_\infty)$

معادله: $\frac{d^2 T_1}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dT_1}{dr} + \frac{q}{k_1} = 0 \xrightarrow{kr} r \frac{d^2 T_1}{dr^2} + \frac{dT_1}{dr} = -\frac{qr}{k_1}$

$\rightarrow \frac{d}{dr} \left(r \frac{dT_1}{dr} \right) = -\frac{qr}{k_1} \rightarrow r \frac{dT_1}{dr} = -\frac{qr^2}{2k_1} + C_1 \rightarrow \frac{dT_1}{dr} = -\frac{qr}{2k_1} + \frac{C_1}{r}$

$\rightarrow T_1 = -\frac{qr^2}{4k_1} + C_1 \ln r + C_2$

حل حالت 1: $T_1 = -\frac{q r^2}{4k_1} + C_1 \ln r + C_2$ در صورتی

در صورتی: $\frac{d^2 T}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dT}{dr} = 0 \rightarrow \frac{d}{dr} \left(r \frac{dT}{dr} \right) = 0 \rightarrow r \frac{dT}{dr} = D_1 \rightarrow \frac{dT}{dr} = \frac{D_1}{r}$
 $T_2 = D_1 \ln r + D_2$ در صورتی

B.C.1 $\Rightarrow T_1 = 0$

B.C.2 $\Rightarrow T_1 = T_2$
 $-\frac{q R_1^2}{4k_1} + C_1 \ln R_1 + C_2 = D_1 \ln R_2 + D_2$

B.C.3 $\Rightarrow -k_1 \left(-\frac{q R_1}{2k_1} \right) = -k_2 \frac{D_1}{R_1} \rightarrow D_1 = \frac{-q R_1^2}{2k_1}$

B.C.4 $\Rightarrow -k_2 \frac{D_1}{R_2} = h [D_1 \ln R_2 + D_2 - T_\infty]$

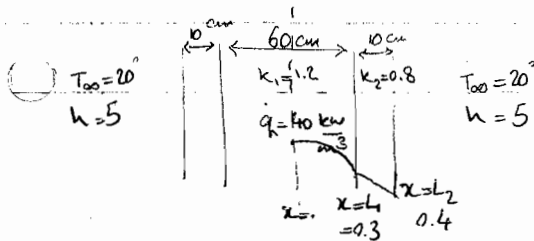
نظریه (BC.2 و BC.4) C_2 و D_2 را بدست می آید.

$T_1 = T_2 \Big|_{r=R_1} = -\frac{q R_1^2}{4k_1} + C_2$

مثلاً در مسئله می بینیم که برای مایه قابل شکل جسم 60 است و در این حالت q در جهت r می تواند v_{max} داشته باشد و از v_{max} (در جهت r صورتی از جسم) q بدست می آید.

C_2 و D_2 را بدست می آید و در جهت r است.

محل اتصال: دیواره بیرونی به ضخامت 60 cm و دیواره داخلی به ضخامت 10 cm و در جهت r می تواند q در جهت r می تواند v_{max} داشته باشد و از v_{max} (در جهت r صورتی از جسم) q بدست می آید.



در مسئله خواص ماده است همین توان برآورد محاسبه می شود.

$$\frac{dT_1}{dx^2} + \frac{q}{k_1} = 0$$

$$\frac{dT_2}{dx^2} = 0$$

4. حرارتی پدیده‌ها
 خواص ماده: نسبت آرایش توزیع دما در دیوار و ماده‌ها

Thermal Resistance

مقاومت حرارتی

$$q = kA \frac{\Delta T}{L}$$

$$I = \frac{V}{R}$$

مقاومت الکتریکی

رابطه دما و گرادیان دما
 که در آن I جریان الکتریکی، V ولتاژ، R مقاومت الکتریکی، q حرارت، k ضریب هدایت، A سطح مقطع، L ضخامت دیوار است.

$$\Rightarrow R_{cond} = \frac{L}{kA}$$

مقاومت رسانش حرارتی

در حالت کلی، اصل مقاومت حرارتی در دیوار به صورت $R = \frac{L}{kA}$ است. در اینجا I و V به ترتیب به q و ΔT اشاره دارند.

↓ R_{cond} ← ↑ k

↓ R_{cond} ← ↑ A

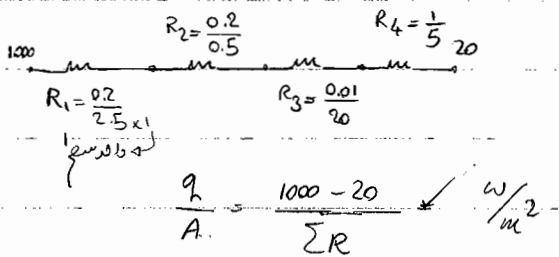
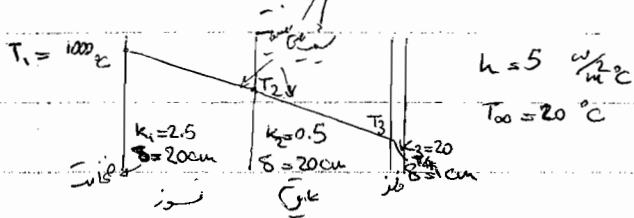
↑ R_{cond} ← ↑ L

$$\frac{q}{A} = h \Delta T \rightarrow R_{conv} = \frac{1}{hA}$$

↓ R_{conv} ← ↑ h

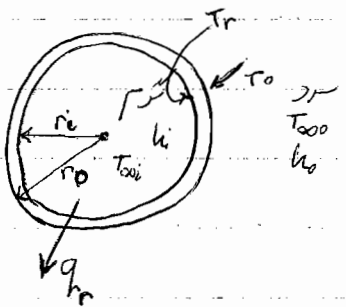
مقاومت انتقال حرارتی در مایع یا هوا

مثال: دیوار لوله از ۳ لایه ای آهن، مس، و چوب و درستی مابقی ساده است که بر روی دیوار در لوله ها
 ملاحظه گردد. اگر چه شکل نشان داده شده است که طول و شار حرارتی را باید در نظر گرفت.



$$\frac{q}{A} = \frac{1000 - T_2}{R_1}, \quad \frac{q}{A} = \frac{T_2 - T_3}{R_2}, \quad \frac{q}{A} = \frac{T_3 - T_4}{R_3}$$

$\frac{k}{h}$



توجه: در این حالت که در لوله ها

معمولاً $q_r = -k A_r \frac{dT}{dr}$
 $A_r = 2\pi r L$ $\rightarrow q_r = -2\pi k r L \frac{dT}{dr}$
 چون $k = cte$

$$\rightarrow \int_{r_i}^{r_o} \frac{dr}{r} = - \frac{2\pi k L}{q} \int_{T_i}^{T_o} dt$$

مثال: اگر چه شکل نشان داده شده است که طول و شار حرارتی را باید در نظر گرفت. اگر چه شکل نشان داده شده است که طول و شار حرارتی را باید در نظر گرفت.

$q = cte$, steady state

$$\rightarrow q = 2\pi k L \frac{T_i - T_o}{\ln \frac{r_o}{r_i}}$$

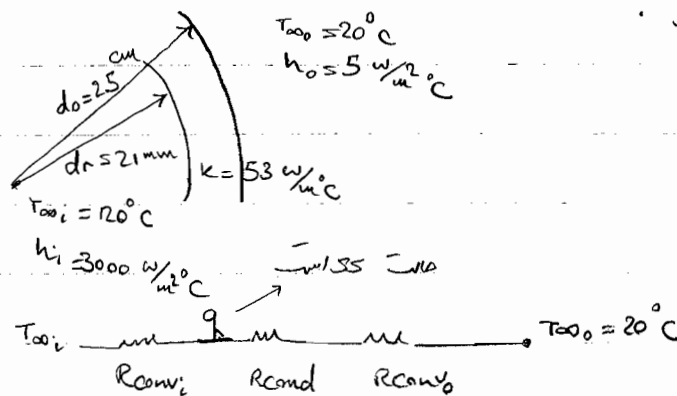
مقاومت حرارتی در یک بورد استوانه‌ای

$$I = \frac{V}{R} \rightarrow R_{cond} = \frac{\ln \frac{d_o}{d_i}}{2\pi k L}$$

$$R_{cond,i} = \frac{1}{h_i A_i} = \frac{1}{h_i 2\pi r_i L} = \frac{1}{4\pi h_i d_i L}$$

$$R_{conv,o} = \frac{1}{\pi h_o d_o L}$$

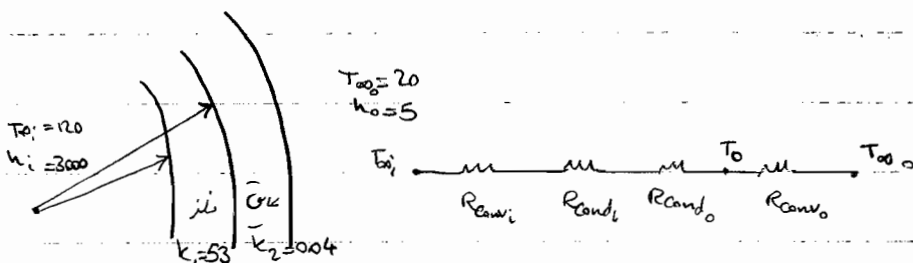
مثال: یک لوله استوانه‌ای با طول 1m، ضخامت 0.5mm و رسانایی 53 W/m°C در دمای 120°C در معرض انتقال حرارت است. دمای محیط 20°C است. ضریب انتقال حرارت در سطح داخلی 3000 W/m²°C و در سطح خارجی 5 W/m²°C است. لوله با یک بورد عایق‌کننده با رسانایی 0.04 W/m°C و ضخامت 2.5cm عایق‌کاری شده است. دمای محیط بیرونی 20°C است. میزان انتقال حرارت را محاسبه کنید.



برای حل مسئله از رابطه زیر استفاده کنید

$$q = \frac{120 - 20}{\frac{1}{\pi \times 3000 \times 21 \times 10^{-3}} + \frac{\ln \frac{25}{21}}{2\pi \times 53} + \frac{1}{\pi \times 5 \times 25 \times 10^{-3}}} = \frac{W}{m}$$

برای حل مسئله از رابطه زیر استفاده کنید



انتقال پائیل ریون نشه 8

$$q = \frac{\pi(120-20)}{\frac{1}{3000 \times 21 \times 10^{-3}} + \frac{\ln \frac{25}{21}}{2 \times 53} + \frac{\ln \frac{75}{25}}{2 \times 4 \times 10^{-2}} + \frac{1}{5 \times 75 \times 10^{-3}}}$$

این معادله به هم می آید
 دو دو دایره معادله به هم می آید و به هم می آید
 معادله می شود 75 mm

در صورتی که دو دایره مجزای یکدیگر است
 1- آرایش انتقال حرارت
 2- این است

این یک اتحاد است و هر دو دایره به هم می آید و به هم می آید
 این معادله به هم می آید

هر دو دایره به هم می آید و به هم می آید
 این معادله به هم می آید

$$q = \frac{\pi(T_0 - 20)}{1/(5 \times 75 \times 10^{-3})}$$

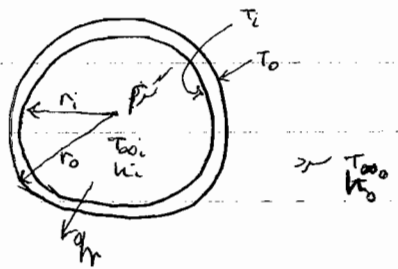
در صورتی که دو دایره به هم می آید

این معادله به هم می آید و به هم می آید
 این معادله به هم می آید

این معادله به هم می آید؟

$$q_r = -k A_n \frac{dT}{dn}$$

$$A_r = 4\pi r^2$$



$$q_r = -4\pi k r^2 \frac{dT}{dn}$$

این k=cte

$$\int_{r_i}^{r_o} \frac{dr}{r^2} = -\frac{4\pi k}{q} \int_{T_i}^{T_o} dT$$

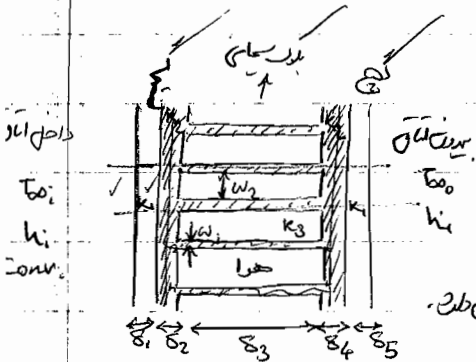
$q = \text{cte} \rightarrow$ steady state

$$\frac{1}{r} \Big|_{r_i}^{r_o} = -\frac{4\pi k}{q} [T]_{T_i}^{T_o}$$

$$\frac{1}{r_i} - \frac{1}{r_o} = \frac{4\pi k}{q} (T_i - T_o)$$

$$q = \frac{4\pi k (T_i - T_o)}{\left(\frac{1}{r_i} - \frac{1}{r_o}\right)}$$

$$R_{\text{cond}} = \frac{\frac{1}{r_i} - \frac{1}{r_o}}{4\pi k} = \frac{r_o - r_i}{4\pi k r_i r_o}$$



طول و سطحی در دایره‌های مختلف در هم یکسانی خواهند بود.

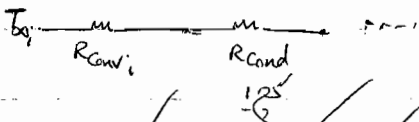
حجم هم یکسان با طول و سطحی در هم یکسانی خواهند بود. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود.

$$\delta_2 = \delta_4$$

$$\delta_1 = \delta_5$$

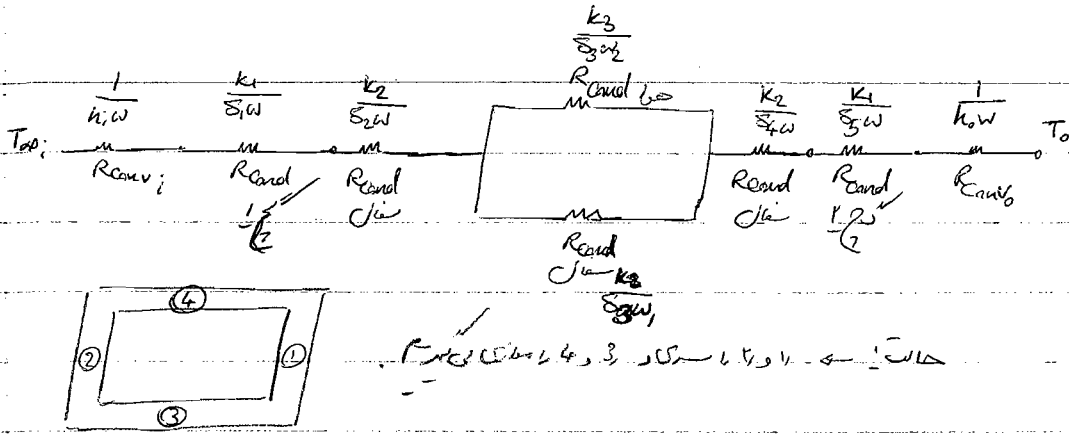
فرض می‌کنیم که انتقال حرارت در این دیوار یکسان است. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود.

در داخل دیوار انتقال حرارت در تمام نقاط یکسان است. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود.



از این طرف به هر دو طرف انتقال حرارت می‌شود.

هر دو دیوار انتقال حرارت می‌کنند. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود. هر چه از فشار است. سطحی در هم یکسانی خواهند بود.



برای دایره دیوار $\omega_1 + \omega_2 = \omega$

برای دایره دیوار $q = \frac{T_{\infty i} - T_{\infty o}}{\sum R}$

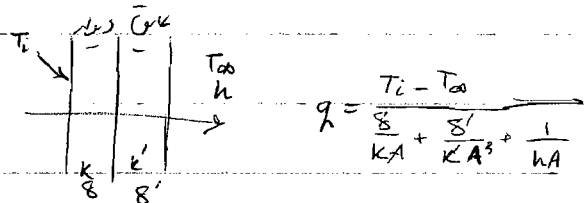
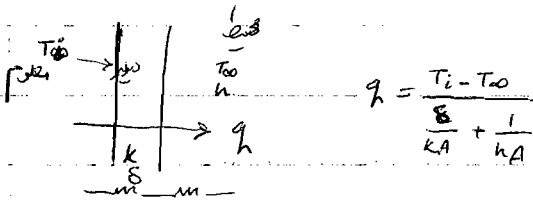
در اینجا $\sum R$ به معنی مجموع ضرایب انتقال حرارت است.

با افزایش ضخامت دیوار، ضریب انتقال حرارت کاهش می‌یابد و در نتیجه دمای سطح داخلی دیوار افزایش می‌یابد.

Critical Insulation Thickness

ضخامت بحرانی عایق

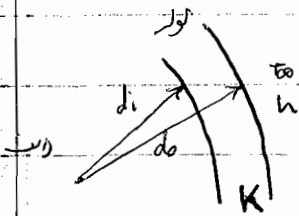
دیوار مسطح Flat wall



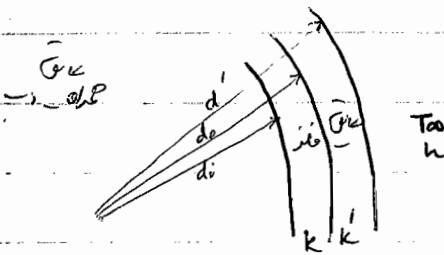
همچنین با افزایش ضخامت عایق (ضخامت عایق \uparrow)، ضریب انتقال حرارت \downarrow و دمای سطح داخلی دیوار \uparrow می‌شود. همچنین ضخامت بحرانی عایق δ'_{crit} را می‌توان از معادله $\frac{d q}{d \delta'} = 0$ به دست آورد.



Cylindrical shell



$$q = \frac{T_i - T_\infty}{\frac{\ln \frac{d_o}{d_i}}{2\pi k L} + \frac{1}{\pi d_o L h}}$$



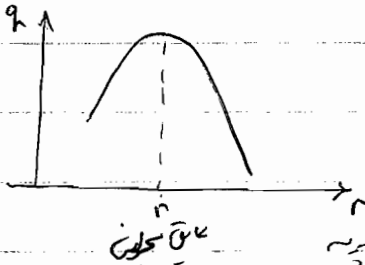
$$q = \frac{T_i - T_\infty}{\frac{\ln \frac{d_o}{d_i}}{2\pi k L} + \frac{\ln \frac{d''}{d'}}{2\pi k' L} + \frac{1}{\pi d'' L h}}$$

ضخامت کاف = $\frac{d' - d_o}{2}$

اگر ضخامت کاف \uparrow $d' \uparrow$ و d'' زیاد شدن d' یک کسر در فرم (مقاومت رسانندگی) \uparrow R_{conv} و R_{cond} \downarrow است.
در نتیجه ΣR کاهش می یابد و q افزایش می یابد.

برای حل این مسئله می توانیم در دایره صفر مرکز هم (4 اینجاست استریم) ΣR \uparrow R_{cond} \uparrow $d' \uparrow$ R_{conv} \downarrow ΣR \downarrow q \uparrow

$$\frac{dq}{dd'} = 0 \rightarrow r = \frac{k \ln 2}{h} = \frac{d'}{2}$$



در ظرف دیواره سطح با افزایش r انتقال حرارت \downarrow می شود.
دیواره \uparrow r \uparrow R_{cond} \uparrow R_{conv} \downarrow ΣR \downarrow q \uparrow
در نهایت انتقال حرارت \uparrow زیرا سطح زیاد می شود و R_{conv} \downarrow می شود.
دری به اندازه R_{cond} \uparrow R_{conv} \downarrow ΣR \downarrow q \uparrow
در همین حالت R_{cond} \uparrow R_{conv} \downarrow ΣR \downarrow q \uparrow

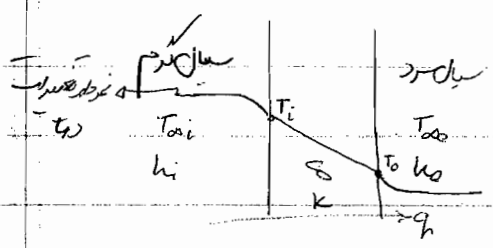
ماده برنزی دار با ضریب انتقال حرارت $k = 0.04$ و اگر h فقط هوا از 8 تا 10 باشد $h = 8$ یا 8 فرض می کنیم در این حالت r بحرانی برابر

$$r = \frac{0.04}{8} = 5 \text{ mm}$$

نرخ انتقال حرارت در دیواره 10 mm باشد. بنابراین ما سه رسانندگی می داریم در این حالت ما سه رسانندگی داریم: رسانندگی دیواره که 2 mm باشد چون رسانندگی دیواره است و رسانندگی سیال (که در این حالت آب است). رسانندگی سیال که در این حالت آب است. رسانندگی سیال که در این حالت آب است.

بنابراین ما می توانیم جز با رسانندگی سیال که در این حالت آب است. رسانندگی سیال که در این حالت آب است. رسانندگی سیال که در این حالت آب است.

Overall Heat transfer coefficient :



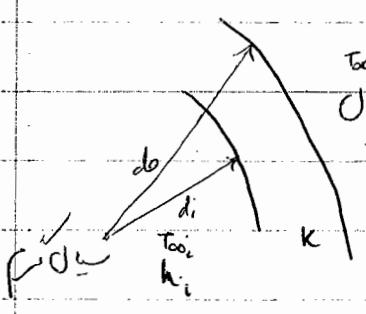
اینکه رسانندگی سیال در دو طرف دیواره سرد و گرم. رسانندگی سیال در دو طرف دیواره سرد و گرم. رسانندگی سیال در دو طرف دیواره سرد و گرم.

$$q = \frac{\Delta T}{\Sigma R}$$

$$= \frac{T_{\infty i} - T_{\infty o}}{\frac{1}{h_i A} + \frac{\delta}{k A} + \frac{1}{h_o A}} = U A (T_{\infty i} - T_{\infty o})$$

$$\frac{1}{U} = \frac{1}{h_i} + \frac{\delta}{k} + \frac{1}{h_o}$$

برای رسانندگی حرارتی در سیال و رسانندگی حرارتی در دیواره. رسانندگی حرارتی در سیال و رسانندگی حرارتی در دیواره. رسانندگی حرارتی در سیال و رسانندگی حرارتی در دیواره.



$$q = \frac{T_{\infty i} - T_{\infty o}}{\frac{1}{h_i A_i} + \frac{L}{k A_m} + \frac{1}{h_o A_o}} = U_o A_o (T_{\infty i} - T_{\infty o}) = U_i A_i (T_{\infty i} - T_{\infty o})$$

$$U_i A_i = U_o A_o$$

$$\frac{1}{u_o} = \frac{d_o}{d_i} \frac{1}{h_i} + \frac{d_o \ln \frac{d_o}{d_i}}{2k} + \frac{1}{h_o}$$

$$\frac{1}{u_i} = \frac{d_i}{d_o} \frac{1}{h_o} + \frac{d_i \ln \frac{d_o}{d_i}}{2k} + \frac{1}{h_i}$$

چرا این h_o و h_i را با h_o و h_i می‌کنیم؟
 شکل استاندارد تنظیم لوله در برابری قطر خارجی لوله تنظیم می‌کنند. (شکل A-11 در صورت)

Extended surfaces - Fins

سطوح گسترش یافته - پره

در این دو فرمول h_i و h_o به جای h قرار می‌دهیم

$$q = hA \Delta T$$

$$q = h_i h_f A_f \Delta T$$

در حد اکثر h که در دسترس است کمترین A یا h یا h_i یا h_o را با افزایش سطح همان قسم
 مانند مثال چنانچه کمترین h را با افزایش h می‌کنیم h نسبت به h_i و h_o کم می‌شود
 همان h می‌کنیم

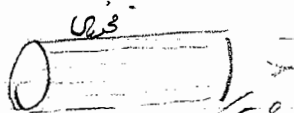
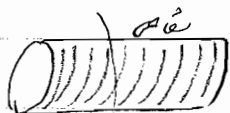
در سطح توپ همواره h در میان هوا است و می‌کنیم
 هر گاه در میان آب h در سطح توپ همواره است و می‌کنیم زیرا h آب زیاد است
 هوا را به کار نمی‌کنیم می‌کنیم

سطوح توپ همواره h در میان آب است

Fins on Tubes

- | | | |
|------------|---------|--|
| 1- Annular | → شعاعی | حواصط شعاعی از درون عبور می‌کنند |
| 2- Axial | → طولی | در شعاعها و در حواصط شعاعی عبور می‌کنند |
| 3- pin | → میله | استوانه‌ای که در حواصط شعاعی عبور می‌کند |

در حواصط شعاعی پره‌ها در شعاعها عبور می‌کنند و در شعاعها پره‌ها در حواصط شعاعی عبور می‌کنند



به جهت حرکت هوا

به جهت حرکت هوا

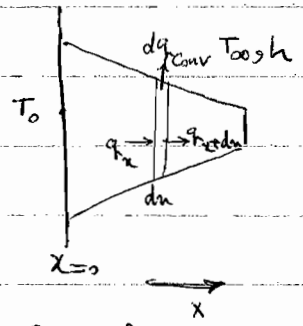
اگر ارتفاع پره کم باشد و پهنای آن زیاد باشد High Pin
 اگر ارتفاع پره کم باشد و پهنای آن کم باشد Low Pin

پس پهنای پره مهمتر از ارتفاع آن است چون در این صورت اختلاف دما در پهنای پره کمتر است و در ارتفاع آن بیشتر است

پس در این صورت که پهنای پره کم باشد و ارتفاع آن زیاد باشد، انتقال حرارت در پهنای پره بهتر است

پس

اول باید بدانیم توزیع دما در پره چگونه است



برای حل این مسئله باید معادلات دما در پره را بنویسیم و در نهایت از آنجا که در این حالت دما در تمام طول پره یکسان است

$T = f(x)$?

پس معادلات دما در پره را بنویسیم و در نهایت از آنجا که در این حالت دما در تمام طول پره یکسان است

$$q_x - q_{x+dx} - dq_{conv} = 0$$

$$q_x - \left(q_x + \frac{dq_x}{dx} dx \right) - h p dx (T - T_\infty) = 0$$

$$-\frac{dq_x}{dx} - h p (T - T_\infty) = 0$$

$$\frac{d}{dx} (-KA \frac{dT}{dx}) - h p (T - T_\infty) = 0$$

$$\frac{d}{dx} (KA \frac{dT}{dx}) - h p (T - T_\infty) = 0$$

اگر ارتفاع پره کم باشد و پهنای آن زیاد باشد، انتقال حرارت در پهنای پره بهتر است

فرضیات با اعتبار تیری

- ۱- ثابت باشد
- ۲- ثابت باشد
- ۳- تیری باشد
- ۴- SS باشد

برای داده کردن باید فرضیاتی را به دست آوریم. برای مثال از مکانی که در آن P و A داریم



$$\Rightarrow \frac{d^2 T}{dx^2} - \frac{hP}{KA} (T - T_{\infty}) = 0$$

$$\frac{d^2 \theta}{dx^2} - m^2 \theta = 0 \quad m^2 = \frac{hP}{KA}$$

معادله دیفرانسیل با ضرایب ثابت

$$\theta = C_1 e^{mx} + C_2 e^{-mx}$$

in $x=0 \rightarrow \theta = \theta_0 \Rightarrow \theta_0 = C_1 + C_2$ B.C 1

$x=L \rightarrow$

دو حالت داریم (دو فرضیه داریم)

۱- حل ساده می شود که از رابطه می آید

۱) if $L \rightarrow \infty \Rightarrow T = T_{\infty} \rightarrow \theta = 0$

۲- در محدوده ترموی داریم که اگر L خیلی بزرگ باشد در نقطه $x=L$ آنوقت تقریباً $T = T_{\infty}$ می شود

۲) if L محدود $\rightarrow q = 0 \rightarrow \frac{dT}{dx} = 0 \Rightarrow \frac{d\theta}{dx} = 0$

نوبت کانون شده

سه نوعی داریم که در این حالت $q=0$ یعنی در آن نقطه $x=L$ هیچ تبادل حرارتی نداریم. این نوعی است که در آن L محدود است و $q=0$ می گیریم.

۳) L محدود $\rightarrow k \frac{dT}{dx} = h(T - T_{\infty}) \rightarrow -k \frac{d\theta}{dx} = h\theta$

حل این ۳ حالت

$$\textcircled{1} \quad 0 = C_1 e^{\infty} + C_2 e^{-\infty} \rightarrow C_1 = 0 \rightarrow C_2 = \theta_0$$

$$\theta = \theta_0 e^{-mx} \Rightarrow \frac{T - T_{\infty}}{T_0 - T_{\infty}} = e^{-mx}$$

$$\textcircled{2} \quad 0 = C_1 e^{mL} - C_2 e^{-mL} \rightarrow C_1 = \frac{e^{-mL}}{C_2}$$

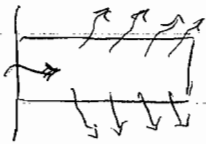
$$\frac{e^{-mL}}{e^{mL}} C_2 + C_2 = \theta_0 \rightarrow C_2 (e^{-mL} + e^{mL}) = \theta_0 e^{mL}$$

$$C_2 = \frac{\theta_0 e^{mL}}{2 \cosh(mL)}, \quad C_1 = \frac{\theta_0 e^{-mL}}{2 \cosh(mL)}$$

$$\theta = \frac{\theta_0}{2 \cosh(mL)} [e^{-mL} e^{mx} + e^{mL} e^{-mx}]$$

$$\frac{\theta}{\theta_0} = \frac{T - T_{\infty}}{T_0 - T_{\infty}} = \frac{\cosh[m(L-x)]}{\cosh(mL)}$$

حالت سطح حالت دوم است و در این حالت در تمام طول سطح و در تمام طول سطح



$$q = -kA \frac{dT}{dx} \Big|_{x=0}$$

چون در تمام طول سطح و در تمام طول سطح و در تمام طول سطح

$$\textcircled{1} \quad q = -kA (T_0 - T_{\infty}) (-m) e^{-m(0)} = kA \sqrt{\frac{hP}{kA}} (T_0 - T_{\infty})$$

$$= \sqrt{hPkA} (T_0 - T_{\infty})$$

$$\textcircled{2} \quad q = -kA (T_0 - T_{\infty}) (-m) \frac{\sinh mL}{\cosh mL} = \sqrt{hPkA} (T_0 - T_{\infty}) \tanh(mL)$$

در تمام طول سطح و در تمام طول سطح و در تمام طول سطح

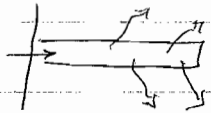
تفاوت \tanh و \tanh است

از آن خاص \tanh است

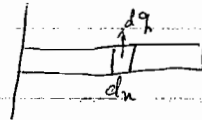
$$m \rightarrow \infty \Rightarrow \tanh mL = 1$$

$$L \rightarrow \infty \Rightarrow \tanh mL = 1$$

$T = F(x)$ ✓
 q ✓
 h ✓



$$q_s = -k \frac{dT}{dx} \Big|_{x=0}$$



$$dq = h \delta dx (T - T_\infty)$$

$$= h P dx (T - T_\infty) \rightarrow q_s = h P \int_0^L (T - T_\infty) dx$$

که در صورت فرضی از هر طرف به هر دو طرف می‌دهیم
 حرارتی q به یک طرف می‌دهیم

۱. $\eta = \text{Fin Efficiency}$ \rightarrow Unit
 ۲. $\epsilon = \text{Fin Effectiveness}$ \rightarrow کارایی

فرضی
 $\eta = \frac{q_{\text{real}}}{q_{\text{ideal}}} =$

$$= \frac{h P K A [\tanh(mL)] (T_b - T_\infty)}{h P L (T_b - T_\infty) + h \frac{\pi}{4} d^2 (T_b - T_\infty)}$$

۱. از همان q و q_{ideal} استفاده می‌کنیم

تقریباً این که در انتها استعمال صورت وجود نداشته باشد

این q است که در واقع در هر طرف به هر دو طرف می‌دهیم

base (ش) T_b \rightarrow T_b

صورت تقریبی استعمال صورت
 چون $\frac{\pi}{4} d^2$ خیلی کوچک است

$$\eta = \sqrt{\frac{KA}{hPL^2}} \tanh(mL)$$

اینکه این m است که در واقع $m = \sqrt{\frac{hP}{KA}}$ است و در واقع m است که در واقع m است

۲. $\epsilon = \frac{q_{\text{with fin}}}{q_{\text{without fin}}}$

$$\epsilon = \frac{q_{\text{with fin}}}{q_{\text{without fin}}} = \frac{\sqrt{hPKA} [\tanh(mL)] (T_b - T_\infty)}{hA (T_b - T_\infty)} = \sqrt{\frac{KP}{hA}} \tanh(mL)$$

ع. وگذاشته باینکه با برآیند نیروها بر استخوان حرکت \uparrow ، هر چه \uparrow و حتی ارتعاشی \uparrow حرکت

کمیترین کارایی بره و کارایی سطح بره ط و در حد ط: زیرا وقتی یک سطحی ط می کشد از زمین بره شکل شده است و کارایی هر بره $\frac{1}{2}$ است و این چون سطح بره ط از زمین بره شکل شده کارایی آن $\frac{1}{2}$ است.

کارایی سطح بره ط $\frac{1}{2}$ است و کارایی بره می تواند $\frac{1}{2}$ تا $\frac{1}{2}$ باشد و کارایی سطح بره ط (۱-۰.۵) است و این برآیند حرکت با برآیند حاصل است.

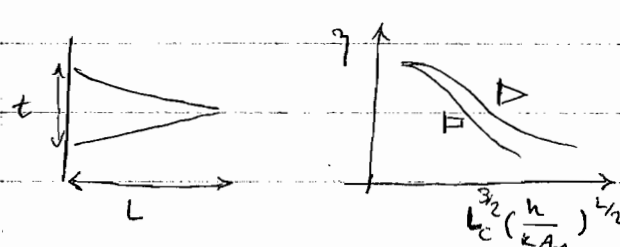
۴. تغییر دمای اندام را از خون بره ترسیم کرده اند بین حرکت هر عضله با برآیند حرکت میانی $\frac{1}{2}$ بین ط است توزیع دما (T-x) می تواند $\frac{1}{2}$ تا $\frac{1}{2}$ باشد و صورت $\frac{1}{2}$ است.

ع. کارایی کارایی و طرح $\frac{1}{2}$ مختلف بره $\frac{1}{2}$ با هم مقایسه می کنیم و از نظر اصلاحات و در می بینیم.

از آن بره $\frac{1}{2}$ با سطح مقطع بیشتر است. زیرا $\frac{1}{2}$ در سطح از آن بره $\frac{1}{2}$ (شکل ۱۱) در تمام بره $\frac{1}{2}$ طی می باشد و در سطح مقطع $\frac{1}{2}$ از قطر حرکتی استفاده می کنیم و...

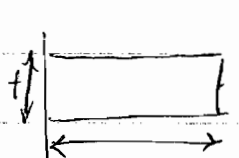
(شکل ۱۱) بره $\frac{1}{2}$ حرکتی.)

توضیح شکل ۱۱: سطح مقطع و ثابت



در بسیاری طاری که در $\frac{1}{2}$ تا $\frac{1}{2}$ هم در استخوان و در حد $\frac{1}{2}$.

L_c : Corrected Length



نویس کرده اند که هر چه این سطح $\frac{1}{2}$ می کشد حرکت $\frac{1}{2}$ است که استخوان حرکت از آن بره $\frac{1}{2}$ صورت

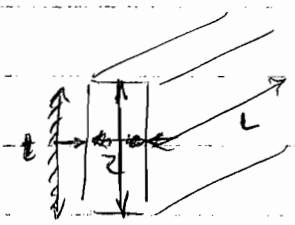
می کشد (فرض $\frac{1}{2}$) (هدف نادیده گرفتن حرکت از استخوان حرکت در این حالت) و هر چه $\frac{1}{2}$ اضافه می کنیم سطح $\frac{1}{2}$ حرکتی است که در سطح مقطع انتهایی است.

مساحت سطح مقطع $A = \frac{\pi D^2}{4}$ و با استوانه $\Rightarrow L_c = L + \frac{\pi}{4}$

اگرین سطح مقطع برابر سطح مقطع $\frac{\pi D^2}{4} = \pi D L' \Rightarrow L' = \frac{D}{4}$

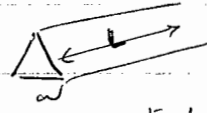
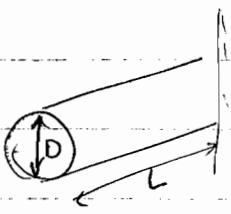
درست است. * برای صورت اولین با سطح مقطع و متوسط با کربن و کربن شمشیرند و این برای لوله است
صورت اول سطح مقطع در نظر می گیریم که سطح مقطع سطحی و کربن شمشیرند

در حالت اول Δ است چون ترک و عدد در این است که در نظر می گیریم



سطح جانبی $L' = \frac{t}{2}$
 $t \times 2 = 2 \times L' \times 2 \rightarrow L' = \frac{t}{2}$

از سطح بالا و پایین چون 2 بار بزرگتر است پس از آن عدد در نظر می گیریم



$\frac{L}{2} = L' \times 3 \Rightarrow L' = \frac{L}{3\sqrt{3}}$

مساحت Δ و L' است

مثال: لوله با قطر داخلی 34 mm با کالی سطح 100° در کالی حدی 20° و ضریب انتقال حرارت $5 \frac{W}{m^2 C}$ است میزان انتقال حرارت را در طول از سطح این لوله برده می شود با ارتفاع 15 mm و ضخامت 1 mm و طول 6 mm از ضمن این با ضریب رسانش $35 \frac{W}{m C}$ بر روی این لوله برده می شود میزان انتقال حرارت را پس از برده شدن در لوله آورده که برای برده و سطح برده شده انتقال حرارت

$Q = h A (T_b - T_\infty)$

در هر 5 mm ، 4 mm خالی و 1 mm از هر دو طرف است پس $1000 - 5 = 200$ که در یک طرف است

این طرف 4 mm فضای خالی است

$Q_{\text{without fin}} = h A (T_b - T_\infty) = 5 \times \pi (34 \times 10^{-3})^2 \times 1 \times (100 - 20) = 42.72 \frac{W}{m}$

انتقال حرارت که متوجه bert (میران)

to find h_{conv}

$$q_{with fin} = q_{p, fin} + q_{conv, fin}$$

$$q_{conv, fin} = \frac{8}{5} \times \frac{42.72}{5} = 34.18 \text{ W/m}$$

Absolute value

$$q_{p, fin} = 200 \times q_{one fin}$$

$$q_{one fin} = \eta q_{one fin, Ideal}$$

منه $q_{one fin}$ هو المطلوب في السؤال \rightarrow $q_{one fin, Ideal}$ هو المطلوب في السؤال

Fig 2-12

$$L_c = \frac{L + t}{2} = 15.5 \times 10^{-3} \text{ m}$$

$$r_{2c} = r_1 + L_c = 32.5 \times 10^{-3} \text{ m}$$

$$A_m = t(r_{2c} - r_1) = 15.5 \times 10^{-6} \text{ m}^2$$

$$\frac{L_c}{2} \left(\frac{h}{k A_m} \right)^{1/2} = 0.185$$

$$\frac{r_{2c}}{r_1} = 1.9 \rightarrow \eta = 0.92$$

$$q_{Ideal} = h A_{p, fin} (T_b - T_{\infty})$$

$$= 5 \times 4.82 \times 10^{-3} (100 - 20)$$

$$= 1.92 \text{ W/fin}$$

$$A_{p, fin} = 2 \left[\frac{\pi(D_o^2 - D_i^2)}{4} \right] + \pi D_o t = 4.82 \times 10^{-3} \text{ m}^2$$

$$q_{total} = 34.18 + 200 \times 1.92 \times 0.92 = 387.48 \text{ W/m}$$

$$\epsilon = \frac{387.48}{42.72} = 9.07$$

$$\epsilon_{one fin} = \frac{1.92 \times 0.92}{\frac{1}{200} \times 42.72} = 41.35$$

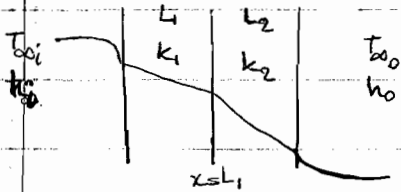
النتيجة النهائية هي $\epsilon = 9.07$ و $\epsilon_{one fin} = 41.35$

بره کناری باعث کاهش انتقال حرارت می شه

Contact Resistance

مقاومت تماس

دولانه داریم که در دو طرف آن سیاه (ریشه در دمای گرم) وجود دارد



in $x=L_1$ BC: $-k_1 \frac{dT_1}{dx} = -k_2 \frac{dT_2}{dx}$

BC: $T_1 = T_2$

تساوی دما و تساوی مقاومت تماس روی عبارت برقرار است

$T_1 = T_2$ زمانی انتقال می افتد که مقاومت تماس صفر باشد

لازمه برای T_1 و T_2 چیست؟ این دولانه بسیار بسیار صاف می باشد. طول آن در حد فاصل این دولانه هم هست و گندمی / زبری در آن وجود نداشته باشد زیرا در صورت وجود آن بین آنها وجود دارد.

نرخ می کشیم دو ملک متصل از جنس فولاد و بسیار صاف / در ملک متصل از جنس آلومینیم

که مقاومت تماس = 0

در این چند میکرومتر اختلاف دما وجود دارد که همین چند میکرومتر

سبب مقاومت در برابر انتقال حرارت می شه که در این مقاومت تماس گفته

در اکثر مسائل از مقاومت تماس صرف نظر می کنن و کار رو از حالتی که در آن صرف نظر نمی کنن
 اگر سن ما تکی داده با صرف رانش بالا مقدار دهنم (مخبره کار) می توان از مقاومت تماس صرف نظر کرد

محل k_2 بیان مقاومت تماس با همین چنین حالت

حل

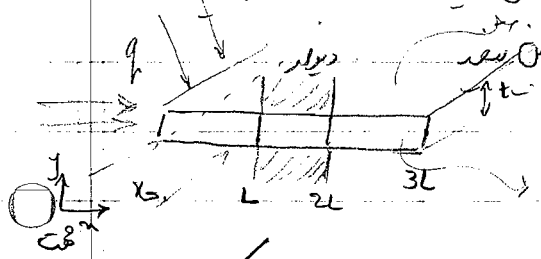
تغییر فصل اول ۳، ۵، ۷، ۱۲، ۱۴، ۲۲، ۲۸ // در فصل ۲، ۳، ۴، ۵، ۶، ۷، ۸، ۹، ۱۰، ۱۱، ۱۲، ۱۳، ۱۴، ۱۵، ۱۶، ۱۷، ۱۸، ۱۹، ۲۰، ۲۱، ۲۲، ۲۳، ۲۴، ۲۵، ۲۶، ۲۷، ۲۸، ۲۹، ۳۰، ۳۱، ۳۲، ۳۳، ۳۴، ۳۵، ۳۶، ۳۷، ۳۸، ۳۹، ۴۰، ۴۱، ۴۲، ۴۳، ۴۴، ۴۵، ۴۶، ۴۷، ۴۸، ۴۹، ۵۰، ۵۱، ۵۲، ۵۳، ۵۴، ۵۵، ۵۶، ۵۷، ۵۸، ۵۹، ۶۰، ۶۱، ۶۲، ۶۳، ۶۴، ۶۵، ۶۶، ۶۷، ۶۸، ۶۹، ۷۰، ۷۱، ۷۲، ۷۳، ۷۴، ۷۵، ۷۶، ۷۷، ۷۸، ۷۹، ۸۰، ۸۱، ۸۲، ۸۳، ۸۴، ۸۵، ۸۶، ۸۷، ۸۸، ۸۹، ۹۰، ۹۱، ۹۲، ۹۳، ۹۴، ۹۵، ۹۶، ۹۷، ۹۸، ۹۹، ۱۰۰

تغییر فصل اول ۳، ۵، ۷، ۱۲، ۱۴، ۲۲، ۲۸ // در فصل ۲، ۳، ۴، ۵، ۶، ۷، ۸، ۹، ۱۰، ۱۱، ۱۲، ۱۳، ۱۴، ۱۵، ۱۶، ۱۷، ۱۸، ۱۹، ۲۰، ۲۱، ۲۲، ۲۳، ۲۴، ۲۵، ۲۶، ۲۷، ۲۸، ۲۹، ۳۰، ۳۱، ۳۲، ۳۳، ۳۴، ۳۵، ۳۶، ۳۷، ۳۸، ۳۹، ۴۰، ۴۱، ۴۲، ۴۳، ۴۴، ۴۵، ۴۶، ۴۷، ۴۸، ۴۹، ۵۰، ۵۱، ۵۲، ۵۳، ۵۴، ۵۵، ۵۶، ۵۷، ۵۸، ۵۹، ۶۰، ۶۱، ۶۲، ۶۳، ۶۴، ۶۵، ۶۶، ۶۷، ۶۸، ۶۹، ۷۰، ۷۱، ۷۲، ۷۳، ۷۴، ۷۵، ۷۶، ۷۷، ۷۸، ۷۹، ۸۰، ۸۱، ۸۲، ۸۳، ۸۴، ۸۵، ۸۶، ۸۷، ۸۸، ۸۹، ۹۰، ۹۱، ۹۲، ۹۳، ۹۴، ۹۵، ۹۶، ۹۷، ۹۸، ۹۹، ۱۰۰

مسئله فصل اول ۲ و ۳

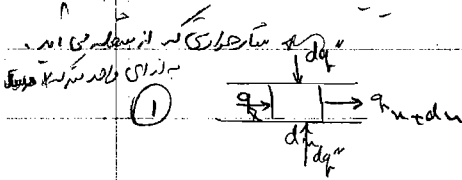
انتقال حرارت به روش SS و به روش معادلات تفاضلی در فصل اول ۲ و ۳

مثال ۱: انتقال حرارت به روش SS و معادلات تفاضلی در فصل اول ۲ و ۳. در این مثال، یک میله با طول $3L$ و مقطع A و ضریب هدایت k در معرض یک سیال با دمای T_∞ قرار دارد. میله به دو سر خود به یک دیوار با دمای T_0 متصل است. فرض کنید $t \ll 3L$.



در این مثال، فرض می‌کنیم که $t \ll 3L$ و میله را به عنوان یک جسم نازک در نظر می‌گیریم. در این حالت، می‌توانیم از معادلات انتقال حرارت به روش SS و معادلات تفاضلی استفاده کنیم. در این مثال، فرض می‌کنیم که $t \ll 3L$ و میله را به عنوان یک جسم نازک در نظر می‌گیریم. در این حالت، می‌توانیم از معادلات انتقال حرارت به روش SS و معادلات تفاضلی استفاده کنیم.

در این مثال، فرض می‌کنیم که $t \ll 3L$ و میله را به عنوان یک جسم نازک در نظر می‌گیریم. در این حالت، می‌توانیم از معادلات انتقال حرارت به روش SS و معادلات تفاضلی استفاده کنیم.



$$q_x + 2q'' dx \omega - q_{x+dx} = 0$$

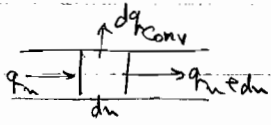
$$q_{x+dx} = q_x + \frac{dq_x}{dx} dx \Rightarrow \frac{dq_x}{dx} dx + 2q'' dx \omega = 0$$

$$\frac{d}{dx} (-kA \frac{dT}{dx}) dx + 2q'' dx \omega = 0, A = t \cdot \omega$$

$$\frac{dT}{dx^2} + \frac{2q''}{kt} = 0$$

② $\frac{d^2 T_2}{dn^2} = 0$

فرضی $q_c = 2$ نوای q_c

③  $q_n - q_{n+dn} - dq_{conv} = 0$ این یک عنصر کنترل است

$-\frac{d}{dn} (-kA \frac{dT}{dn}) dn - 2hw dn (T - T_{\infty}) = 0$, $A = wL$

$\frac{d^2 T_3}{dn^2} - \frac{2h}{kt} (T - T_{\infty}) = 0$ $\frac{2h}{kt}$ نوای m^2 است

در $x=0$: $\frac{dT_1}{dn} = -\frac{2q''_c}{kt} + A \rightarrow T_1 = -\frac{q''_c x^2}{kt} + Ax + B$

فرضی نوای : $\frac{dT_2}{dn} = C \rightarrow T_2 = Cn + D$

فرضی نوای : $T_3 - T_{\infty} = Ee^{mx} + Fe^{-mx}$ $m^2 = \frac{2h}{kt}$

احتمال شرایط مرزی :

3 شرط مرزی داریم :

BC1 \Rightarrow in $x=0$ $-k \frac{dT_1}{dn} = q''_c$ این در $x=0$ است

$\frac{dT_1}{dn} = 0$ تقریباً این فرض است که در $x=0$ هیچ انتقال حرارتی وجود ندارد. اگر از فرض تقریب انتقال حرارتی که q''_c است بیاییم، باید به این نتیجه برسیم که q''_c در $x=0$ است.

in $x=L$ $T_1 = T_2 \rightarrow$ چون در $x=L$ با T_1 و T_2 و T_3 در $x=L$ است. $T_1 = T_2$ و $T_2 = T_3$ است. $T_1 = T_2 = T_3$ است. $T_1 = T_2 = T_3$ است.

$-\frac{dT_1}{dn} = -\frac{dT_2}{dn} \rightarrow$ یکسانی در $x=L$

in $x=2L$ $T_2 = T_3$
 $-\frac{dT_2}{dn} = \frac{dT_3}{dn}$

in $x=2L$

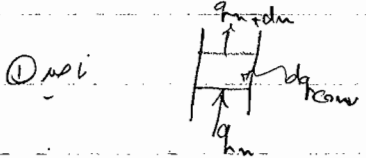
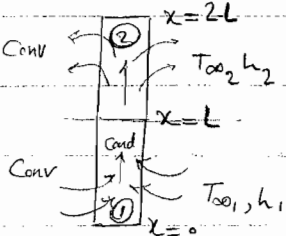
$$-k \frac{dT_3}{dx} = h(T_3 - T_{\infty})$$

$$\frac{dT_3}{dx} = 0$$

دانش
تعمیر

برای این که در این حالت دما در هر دو طرف برابر باشد باید در هر دو طرف ضرایب انتقال حرارت و ضخامت ورقها برابر باشد.

مثال ۱۰: یک ورق فلزی با ضخامت $2L$ بین دو محیط با دماهای $T_{\infty 1}$ و $T_{\infty 2}$ قرار داده شده است. ضرایب انتقال حرارت در دو طرف h_1 و h_2 است. فرض کنید که در هر دو طرف ورق، دمای محیط $T_{\infty 1}$ و $T_{\infty 2}$ است. در این حالت، دمای ورق در هر دو طرف برابر است. برای این که در این حالت دما در هر دو طرف برابر باشد، باید در هر دو طرف ضرایب انتقال حرارت و ضخامت ورقها برابر باشد.

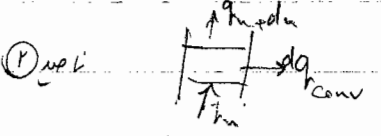


$$\frac{d^2 T_1}{dx^2} - m_1^2 (T_1 - T_{\infty 1}) = 0$$

$$m_1^2 = \frac{h_1 P}{KA}$$

همان معادله اساسی در صورتی که در هر دو طرف ورق، دمای محیط $T_{\infty 1}$ و $T_{\infty 2}$ است.

$$\Rightarrow T_1 - T_{\infty 1} = C_1 e^{m_1 x} + C_2 e^{-m_1 x}$$



$$\frac{d^2 T_2}{dx^2} - m_2^2 (T_2 - T_{\infty 2}) = 0$$

$$m_2^2 = \frac{h_2 P}{KA}$$

$$\Rightarrow T_2 - T_{\infty 2} = D_1 e^{m_2 x} + D_2 e^{-m_2 x}$$

بنابراین دما در هر دو طرف ورق برابر است.

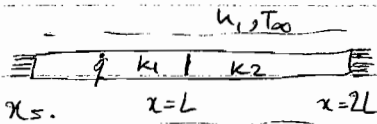
in $x=0$ $\frac{dT_1}{dx} = 0$ \rightarrow $d \ll L$

$x=L$ $\frac{dT_1}{dx} = \frac{dT_2}{dx}$

$x=L$ $T_1 = T_2$

$x=2L$ $\frac{dT_2}{dx} = 0$ $d \ll L$

مثال 3: یک استخوان طول 2L از دو جنس مختلف در جهت x در دمای T_0 و T_1 قرار دارد. هر جنس دارای ضریب هدایت حرارتی k_1 و k_2 است. در انتهای $x=0$ و $x=2L$ دمای T_1 و T_2 در نظر گرفته می‌شود. توزیع دما در طول استخوان را تعیین کنید. فرض کنید که در انتهای $x=0$ و $x=2L$ دمای T_1 و T_2 در نظر گرفته می‌شود.



در انتهای $x=0$ و $x=2L$ دمای T_1 و T_2 در نظر گرفته می‌شود.

$$q_m = -k_1 \frac{dq}{dx} = -k_2 \frac{dq}{dx}$$

$$q_m = q A \frac{dT}{dx}$$

در سطح مقطع

$$q_m = -k_1 \frac{dq}{dx} = -k_2 \frac{dq}{dx}$$

$$q_m = q_m + q_m + q_m = q_m$$

در $x=L$ دما $T_1 = T_2$ است.

$$-k_1 \frac{dT_1}{dx} = -k_2 \frac{dT_2}{dx}$$

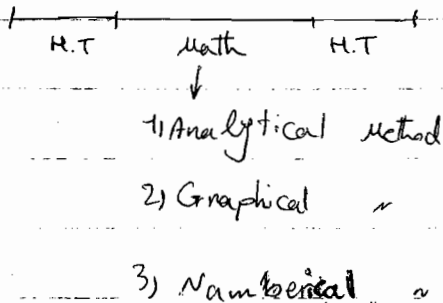
chapter 3

(فصل 3)

Steady Multidimensional Conduction

در مسائل فصل 3، در یک جسم یک بعدی و نیز یک بعدی در دو جهت x و y در نظر گرفته می‌شود. این مسائل در دو جهت x و y در نظر گرفته می‌شود و می‌تواند همراه با شرایط مرزی دیگر حل شود.

روش حل مسائل Math: روش عددی، روش تحلیلی، روش گرافیکی



روش عددی 3: حل معادلات دیفرانسیل به روش عددی، حاصل از معادلات است. در صورت وجود داده‌های عددی در دو جهت x و y در نظر گرفته می‌شود. روش عددی به دو روش x و y در نظر گرفته می‌شود. روش عددی به دو روش x و y در نظر گرفته می‌شود.

۴. روش تجربی

معمولاً در روش تجربی، با استفاده از تجهیزات اندازه گیری، دمای سطح ماده مورد مطالعه را در طول زمان اندازه گیری می کنند. این روش منسجم نیست زیرا روش مورد استفاده برای اندازه گیری دما، خود می تواند بر دمای سطح ماده مورد مطالعه تأثیر داشته باشد.

۴. روش عددی

در ابتدا، معادلات دینامیک را برای انتقال حرارت در ماده مورد مطالعه، با استفاده از روش های عددی، حل می کنند. این معادلات عددی را می توان در یک کامپیوتر حل کرد. این روش منسجم است زیرا در این روش، دمای سطح ماده مورد مطالعه را اندازه گیری نمی کنند.

مزایای روش عددی

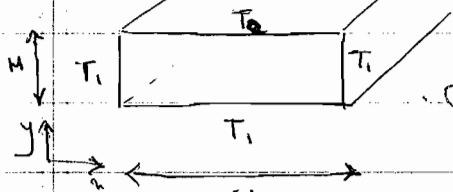
حل عددی در شرایط مرزی و سطح هندسی پیچیده امکان پذیر است.

نیاز به اندازه گیری دما در طول زمان ندارد. با استفاده از روش عددی، می توان دمای هر نقطه از ماده را در هر زمان مورد نیاز، محاسبه کرد. این کار می تواند به کمک کامپیوتر انجام شود.

Steady Multidimensional Conduction Analytical Method

روش تجربی دما در یک ماده را می توان با استفاده از روش های عددی اندازه گیری کرد.

فرض: یک جسم (ماده) در یک فضای سه بعدی (سه بعدی) قرار دارد. دمای سطح آن در تمام نقاط و در تمام اوقات (در تمام اوقات) برابر با T_1 است. (در تمام اوقات) دمای سطح آن برابر با T_1 است.



معادله دینامیک: $\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0$

- شرایط مرزی: $\left\{ \begin{array}{l} BC1: T(x, y, 0) = T_1 \\ BC2: T(x, y, z) = T_1 \\ BC3: T(x, 0, z) = T_1 \\ BC4: T(x, y, z) = T_0 \end{array} \right.$

کتاب ریاضیات مهندسی

برای حل معادله دیراچله دو فرض داریم: $T = T(x, y)$ و $T = T(x, y)$ که در آن T دما است و x و y مختصات فضایی هستند. این فرضیات به ما اجازه می‌دهد تا معادله دیراچله را به دو معادله ساده‌تر تقسیم کنیم.

Governing Eq. $\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0$

شرایط مرزی با فرض T_0 و T_1 در این صورت است: $T(x, 0) = T_0$ و $T(x, H) = T_1$

$\theta = T - T_1$

معادله دیراچله برای θ : $\frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \theta}{\partial y^2} = 0$

شرایط مرزی: $\theta(0, y) = 0$
 $\theta(x, 0) = 0$
 $\theta(x, H) = \theta_0$

این شرایط مرزی با فرض T_0 و T_1 در این صورت است: $\theta(x, 0) = 0$ و $\theta(x, H) = \theta_0$

فرض: $\theta(x, y) = X(x) \cdot Y(y)$

فرض می‌کنیم θ حاصل ضرب دو تابع مستقل از هم است.

Separation of variables method

$\frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = Y \frac{d^2 X}{dx^2}$
 $\frac{\partial^2 \theta}{\partial y^2} = X \frac{d^2 Y}{dy^2}$

چون θ حاصل ضرب دو تابع مستقل از هم است، پس می‌توانیم معادله دیراچله را به دو معادله ساده‌تر تقسیم کنیم.

$Y \frac{d^2 X}{dx^2} + X \frac{d^2 Y}{dy^2} = 0 \rightarrow \frac{1}{X} \frac{d^2 X}{dx^2} = -\frac{1}{Y} \frac{d^2 Y}{dy^2} = \lambda^2$

فرض می‌کنیم $\lambda^2 = -\lambda^2$

این معادله دو جواب دارد که یکی $\lambda^2 = -\lambda^2$ است و دیگری $\lambda^2 = \lambda^2$ است.

$$\frac{d^2x}{dx^2} = 0 \rightarrow x = Ax + B$$

$$\rightarrow \varphi(x,y) = (Ax+B)(Cy+D)$$

$$\frac{d^2y}{dy^2} = 0 \rightarrow y = Cy + D$$

در هر دو طرف y ضرب

$$B.C.1: 0 = (Ax_0 + B)Y \rightarrow B=0$$

$$B.C.2: 0 = (Axw + 0)Y \rightarrow A=0$$

از شرط $T_1 = T_2$ در $x=0$ و $x=L$ داریم $A=0$ و $B=0$ \rightarrow $\theta = 0$
 پس جواب $\theta = 0$ و $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ است.

برای $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ داریم $\sin \theta = 1$ و $\cos \theta = 0$ است.
 و برای $\theta = 0$ داریم $\sin \theta = 0$ و $\cos \theta = 1$ است.

در حالت $\theta = 0$ و $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ داریم $\theta = n\pi$ است.
 این حالت $\theta = 0$ و $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ است.

حالت $\theta = 0$ و $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ است. زیرا هر دو شرط $T_1 = T_2$ در $x=0$ و $x=L$ است.

چون $\theta = 0$ و $\theta = \frac{\pi}{2}$ و $\theta = \frac{3\pi}{2}$ است.

$$\frac{1}{x} \frac{d^2x}{dx^2} + \lambda^2 x = 0 \rightarrow \frac{d^2x}{dx^2} + \lambda^2 x = 0 \rightarrow x = A \sin \lambda x + B \cos \lambda x$$

$$\frac{-1}{y} \frac{d^2y}{dy^2} + \lambda^2 y = 0 \rightarrow \frac{d^2y}{dy^2} - \lambda^2 y = 0 \rightarrow y = C e^{\lambda y} + D e^{-\lambda y}$$

$$B.C.1 \rightarrow 0 = (A \sin \lambda 0 + B \cos \lambda 0) Y \rightarrow \boxed{B=0} \quad A \neq 0$$

$$B.C.2 \rightarrow 0 = (A \sin \lambda w + 0) Y \rightarrow \sin \lambda w = 0 \quad \lambda_n w = n\pi \quad \lambda_n = \frac{n\pi}{w}$$

characteristic value \rightarrow $\lambda_n = \frac{n\pi}{w}$

$$\theta = (A \sin \lambda x)(C e^{\lambda y} + D e^{-\lambda y}) = \sin \lambda x [C' e^{\lambda y} + D' e^{-\lambda y}]$$

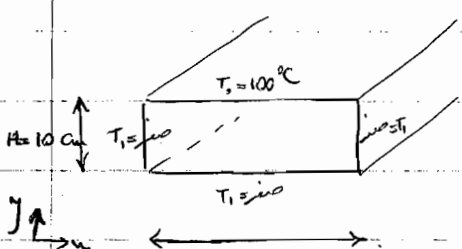
$$BC3: \theta(x, 0) = 0 \rightarrow \sin \lambda x [C' e^0 + D' e^0] = 0 \rightarrow C' = -D'$$

$$BC4: \theta(x, H) = \theta_0 \rightarrow C \sin \lambda x [\sinh \lambda y] = \theta_0$$

$$BC4: \theta(x, H) = \theta_0 \rightarrow \text{orthogonality} \rightarrow C' \checkmark$$

$$\left\{ \frac{\theta}{\theta_0} = \frac{T - T_1}{T_0 - T_1} = \frac{2}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \sin \frac{n\pi}{\omega} x \frac{\sinh \frac{n\pi}{\omega} y}{\sinh \frac{n\pi}{\omega} H} \right\}$$

سؤال: در یک استوانه با ارتفاع 20cm و شعاع 10cm، در طرفین آن دماهای 100°C و 0°C در نظر گرفته شده است. در دو طرف دیگر آن دماها ثابت است. ضریب انتقال حرارت در این استوانه 1 W/mC است. دما در نقاط A(10, 5)، B(15, 2.5) و C(15, 7.5) چقدر است؟



$$T_0 = 100^\circ\text{C} \quad T_1 = 0^\circ\text{C}$$

$$T = \frac{200}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \left(\sin \left(\frac{n\pi}{20} x \right) \right) \frac{\sinh \frac{n\pi}{20} y}{\sinh \frac{n\pi}{2}}$$

$$A(10, 5) \quad T = \frac{200}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \left(\sin \frac{n\pi}{20} \times 10 \right) \frac{\sinh \frac{n\pi}{20} \times 5}{\sinh \frac{n\pi}{2}}$$

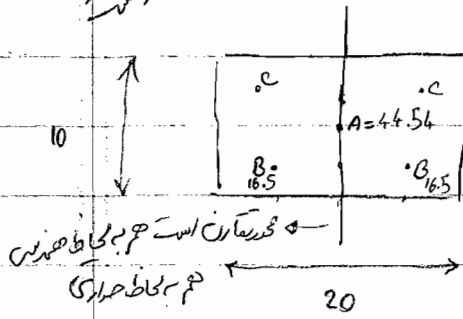
if $n = \text{even} \rightarrow T = 0$

$$n = 1 \quad T = \frac{200}{\pi} [0.775 + 0 + -0.062 + 0 + 7.86 \times 10^{-3} + 0 + -1.01 \times 10^{-3} + \dots]$$

$$T|_A = 44.54^\circ\text{C}$$

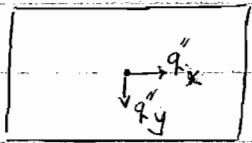
$$B(15, 2.5) \rightarrow T|_B = 16.5^\circ\text{C}$$

در صورتی که در این دو طرف از این مسئله



در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 در صورتی که در این دو طرف از این مسئله

در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 در صورتی که در این دو طرف از این مسئله



در صورتی که در این دو طرف از این مسئله

$$q_y'' = -k \frac{\partial T}{\partial y}$$

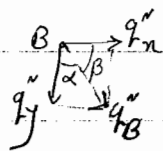
$$= -k \frac{200}{\pi} \sum \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \sin \frac{n\pi x}{20} \frac{\frac{n\pi}{20} \cosh \frac{n\pi y}{20}}{\sinh \frac{n\pi}{2}}$$

$$q_y''|_A = -10k \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \left(\sin \frac{n\pi}{2} \right) \frac{\cosh \frac{n\pi}{2}}{\sinh \frac{n\pi}{2}} = -9.9 \text{ w/m}^2$$

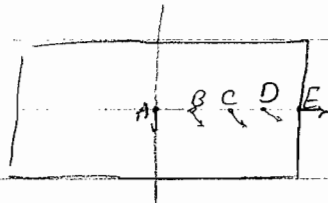
$$q_x'' = -k \frac{\partial T}{\partial x} = -k \frac{200}{\pi} \sum \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \left(\frac{n\pi}{20} \cosh \frac{n\pi y}{20} \right) \frac{\sinh \frac{n\pi y}{20}}{\sinh \frac{n\pi}{2}}$$

$$q_x''|_A = -10k \frac{200}{\pi} \sum \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} \cosh \frac{n\pi}{20} \frac{\sinh \frac{n\pi}{2}}{\sinh \frac{n\pi}{2}} = 0$$

در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 در صورتی که در این دو طرف از این مسئله



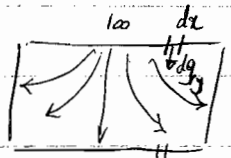
در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 در صورتی که در این دو طرف از این مسئله



در صورتی که در این دو طرف از این مسئله
 $\alpha_A = 0 \rightarrow \dots$
 $\alpha_E = \frac{\pi}{2}$
 $0 < \alpha < \frac{\pi}{2}$



ج) جهت اولی مقدار q در $x=0$ و $x=L$ را بیابید.



$$dq_{xy} = -k(dx) \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=H}$$

معادله y در $x=0$ و $x=L$ است. x در $y=0$ و $y=H$ است.

$$q_{y=H} = -k \int_0^L \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=H} dx$$

$$= -\frac{200}{\pi} \sum \frac{(-1)^{n+1} + 1}{n} (0.8n\pi - 1) \frac{0.8n\pi}{\sinh \frac{n\pi}{2}} = -552.58 \text{ W/m}^2$$

$$q_{x=0} = -k \int_0^H \left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{x=0} dy = -102.2$$

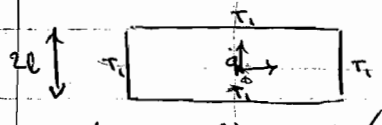
$$q_{x=L} = -k \int_0^H \left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{x=L} dy$$

$$q_{x=L} = -k \int_0^H \left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{x=L} dy$$

این مقدار 440 است. این مقدار را با $q_{x=0}$ و $q_{x=L}$ جمع می‌کنیم تا به جواب نهایی برسیم.

4

یک دیوار از جنس فولاد با ضخامت 2L در 2L. دمای این دیوار به گونه‌ای توزیع شده که در هر نقطه از آن $T = T_0 + T_1 \cos\left(\frac{\pi x}{2L}\right) + T_2 \sin\left(\frac{\pi x}{2L}\right)$ باشد.



الف) مقدار q_x در $x=0$ و $x=L$ را بیابید.

ب) مقدار q_y در $y=0$ و $y=L$ را بیابید.

با استفاده از معادله حرارتی در دیوار، مقدار q_x و q_y را در $x=0$ و $x=L$ و $y=0$ و $y=L$ بیابید.

درخت خودی تقارن داریم. یعنی می‌توانیم به جای دو طرف، فقط یک طرف را در نظر بگیریم. پس برای $\frac{1}{4}$ از طول کل داریم.

با کمک شرایط مرزی می‌توانیم $\lambda_n L$ را پیدا کنیم.

$$\frac{T - T_1}{(q L^2 / k)} = \frac{1}{2} \left[1 - \left(\frac{x}{L} \right)^2 \right] - 2 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^n}{(\lambda_n L)^3} \frac{C_2 h \lambda_n L}{C_2 h \lambda_n L} C_2 h \lambda_n x$$

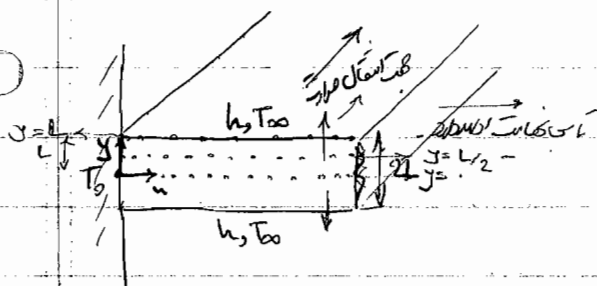
$$\lambda_n L = \frac{2n\pi}{2} \quad n = 0, 1, 2, \dots$$

داده $\frac{1}{4}$ از $2L$

$2L = 20 \text{ cm}$ و $2b = 10 \text{ cm}$ $q = 0.5 \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$ $T_1 = 20^\circ \text{C}$ $k = 20 \frac{\text{W}}{\text{m}^\circ \text{C}}$

باید هم با درجه حرارت مشخصه (داده) می‌کنیم. میزان حرارتی که سطح بالا از یک طرف می‌گذرد که برابر با این و حرارتی که از سطح پایین می‌گذرد برابر حرارتی است که از سمت راست می‌گذرد.

مثال ۲: عرض یک پاره طولانی در جهت x و z بر روی دیواره T_0 مشخصه است. ضخامت ورق $2L$ می‌باشد. در طرفین ورق در بعضی نقاط دمای T_{∞} و ضرب ضرایب h مقدار دارد. این وجه شکل زیر را دارد. حکم و شرایط مرزی ما بنویسید. می‌توان نشان داد که توزیع دما به قدری می‌باشد که این توزیع دما در وسط $z = 0$ و $y = \frac{L}{2}$ و $x = L$ ترسیم کنید.



انتقال حرارت از سطح بالا و پایین در نظر می‌گیریم چون درجه حرارت مشخصه می‌باشد.

Imp این یک مورد تقارن است. یعنی برای صورت است. شرط مرزی ایستایی می‌باشد.

$$\frac{T - T_{\infty}}{T_0 - T_{\infty}} = 2 \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\sin \lambda_n L}{\lambda_n L + (\sin \lambda_n L)(C_2 h \lambda_n L)} e^{-\lambda_n x} C_2 h \lambda_n y$$

$\tan \lambda_n L = \frac{Bi}{\lambda_n L}$ $Bi = \frac{hL}{k}$ (در حالت $C_2 h \lambda_n L \gg 1$ و $C_2 h \lambda_n L \gg 1$)

در طرف چپ کانال به سمت راست و در طرف راست کانال به سمت چپ از ریشه های سینوسی

$$2L = 6 \text{ cm}$$

$$h = 5 \text{ W/m}^2\text{C}$$

$$k = 20 \text{ W/m}^2\text{C}$$

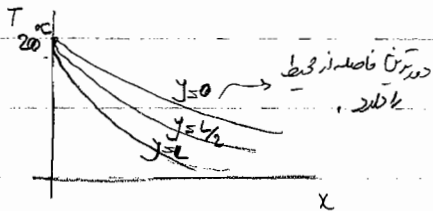
$$T_0 = 200^\circ\text{C}$$

$$T_{\infty} = 0^\circ\text{C}$$

نقطه ای که از Heat sink (چوبه خنک کننده) دورترین نقطه کانال است

کانال 6 سانتی متری

از نظر دما سرد است

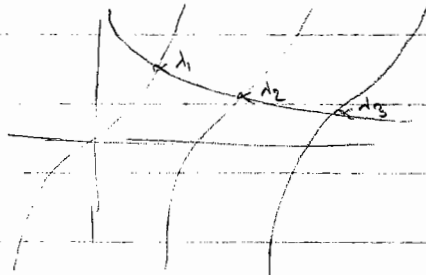


رسم نمودار دما در طول کانال

مکانی که دما بیشترین است به چانه های کانال (نقطه کانال)

در این حالت دما در کانال یکنواخت است

$$\tan \lambda_1 (0.03) = \frac{(15 \times 0.03) / 20}{\lambda_1 (0.03)}$$



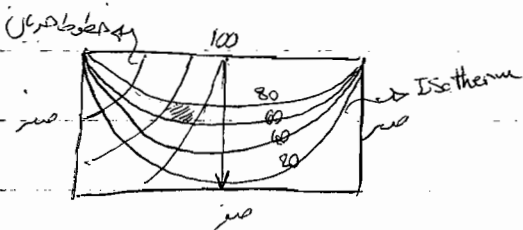
در این حالت دما در کانال یکنواخت است

1. Isotherm / Flow Line

خطوط جریان

خطوطی که در آن دما یکنواخت است

۱. خطوط جریان ۲. خطوط ایزوترم



خطوطی که در آن دما یکنواخت است

خطوطی که در آن دما یکنواخت است

خطوطی که در آن دما یکنواخت است

خطوطی که در آن دما یکنواخت است

خطوطی که در آن دما یکنواخت است

Conduction shape factor :

شکل هندسی رسانش :

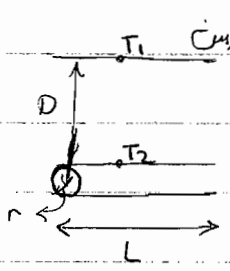
این نوع رسانش در اجسامی که هندسه آن‌ها در راستای جریان گرما تغییر می‌کند و در صورتی که در آنجا رسانش در یک جهت باشد

$$-q = kS \Delta T$$

که در آن S

$$S = f(\text{شکل هندسی})$$

در حالت کلی رسانش در یک جهت در یک جسم با رسانش در جهت دیگر متفاوت است. S در این حالت به صورت S = 2\pi L \ln(D_2/D_1) یا S = 2\pi L / \ln(D_2/D_1) (بسته به جهت) می‌باشد.



$$S = 2\pi L \ln(D_2/D_1) \quad \text{or} \quad S = \frac{2\pi L}{\ln(D_2/D_1)}$$

در این شکل هندسی رسانش در جهت دیگر با رسانش در این جهت متفاوت است. S در این حالت به صورت S = 2\pi L \ln(D_2/D_1) یا S = 2\pi L / \ln(D_2/D_1) (بسته به جهت) می‌باشد. در این حالت q، k، \Delta T و S.

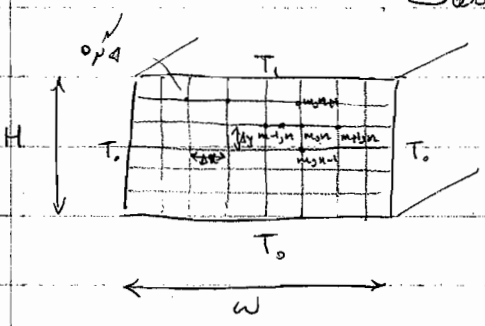
هندسه کلی در شکل 3-1 و 4

Numerical Method

روش عددی :

این روش برای اجسامی که رسانش در آن‌ها تغییر می‌کند و در صورتی که در آنجا رسانش در یک جهت باشد

تبدیل اجسام به شکل‌های هندسی ساده و در هر یک از این اجسام رسانش در یک جهت باشد



در این روش، اجسام به شکل‌های هندسی ساده تبدیل می‌شوند. نقاط تقاطع خطوط را گره (node) می‌نامند. در فواصل \Delta x و \Delta y در هر یک از این گره‌ها رسانش در یک جهت باشد. در این حالت q، k، \Delta T و S.

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0$$

$$\left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{m-1/2} = \frac{T_{m,n} - T_{m+1,n}}{\Delta x}$$

$$\left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{m+1/2} = \frac{T_{m,n} - T_{m-1,n}}{\Delta x}$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} \Big|_m = \frac{\partial T|_{m-1/2}}{\partial x} - \frac{\partial T|_{m+1/2}}{\partial x}$$

$$\Rightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\Delta x^2} (T_{m-1,n} + T_{m+1,n} - 2T_{m,n})$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = \frac{1}{\Delta y^2} (T_{m,n-1} + T_{m,n+1} - 2T_{m,n})$$

if $\Delta x \neq \Delta y \Rightarrow \frac{1}{\Delta x^2} (T_{m-1,n} + T_{m+1,n} - 2T_{m,n}) + \frac{1}{\Delta y^2} (T_{m,n-1} + T_{m,n+1} - 2T_{m,n}) = 0$

if $\Delta x = \Delta y$

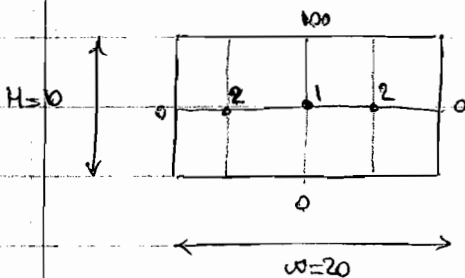
$$\Rightarrow T_{m-1,n} + T_{m+1,n} + T_{m,n-1} + T_{m,n+1} - 4T_{m,n} = 0$$

Finite Difference Method / در صورتی که $\Delta x = \Delta y$ است

نتیجه! $\Delta x = \Delta y$ در صورتی که $\Delta x = \Delta y$ است

$$\Delta x = \Delta y = 2.5 \text{ cm}$$

در این حالت



پس: $\Delta x = \Delta y = 5 \text{ cm} \rightarrow$ در این حالت $\Delta x = \Delta y = 5 \text{ cm}$

در محلول T_1 و T_2 (در حالتی که $\Delta x = \Delta y$)

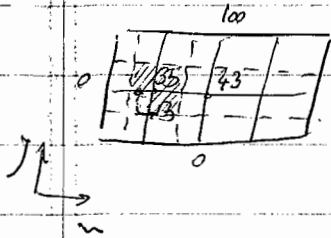
$$\text{نقطه 1: } 100 + T_2 + 0 + T_2 - 4T_1 = 0 \rightarrow 50 + T_2 - 2T_1 = 0 \rightarrow T_1 = \frac{1}{2}(50 + T_2)$$

$$\text{نقطه 2: } 100 + 0 + 0 + T_1 - 4T_2 = 0 \rightarrow 100 + T_1 - 4T_2 = 0$$

$$\Rightarrow T_2 = 35.8^\circ \text{C} \quad T_1 = 43^\circ \text{C}$$

حل نه

در مسئله به روش عددی:



برای نقطه B می توان میزان انتقال حرارت در جهت راست را داشت:

در نقطه B مایه حرارت را از 43% دریافت می کنیم و برسانه

می توانیم برای نقطه B در جهت چپ مقدار انرژی بفرستیم

نقطه B به عنوان یک علم (میانگین) و با استفاده از روش عددی است.

به همین علت فاصله های Δx و Δy را به صورت یکسان در نظر می گیریم و این فاصله را Δn می نامیم.

در این مسئله هم فرض می کنیم که $\Delta x = \Delta y = \Delta n$ و در این صورت

مقدار انتقال حرارت در جهت راست از نقطه B را $q_x = k \Delta y (1) (43 - 0)$ می نویسیم

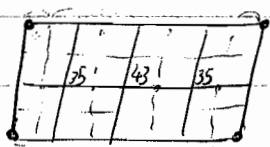
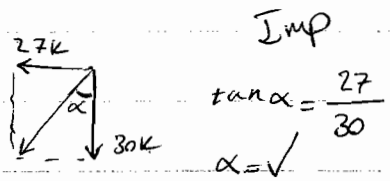
$$q_x = - \left(k \Delta y \cdot 1 \cdot \frac{43-35}{\Delta n} \right) + k \Delta y \cdot 1 \cdot \frac{35-0}{\Delta x}$$

\leftarrow انتقال حرارت در جهت چپ
 \leftarrow انتقال حرارت در جهت راست
 $+$

فرض: $\Delta x = \Delta y \Rightarrow -8k + 35k = q_x = 27k$

$$q_y = -k \Delta x \cdot 1 \cdot \frac{100-35}{\Delta y} + k \Delta x \cdot 1 \cdot \frac{35-0}{\Delta y} = -30k$$

$$q = \sqrt{q_x^2 + q_y^2} = k \sqrt{27^2 + 30^2}$$



نتیجه گیری: در این مسئله به روش عددی استفاده می کنیم و با فرض $\Delta x = \Delta y$ می توانیم مقدار انتقال حرارت را محاسبه کنیم.

در این مسئله که تعداد ضرایب زیاد است، این روش مناسب تر است. در این روش می توانیم با استفاده از روش عددی مقدار انتقال حرارت را محاسبه کنیم. در این روش می توانیم با استفاده از روش عددی مقدار انتقال حرارت را محاسبه کنیم.

$$q = \left[k \frac{\Delta x}{2} \cdot 1 \cdot \frac{100-0}{\Delta y} + k \Delta x \frac{100-35}{\Delta y} + k \Delta x \frac{100-43}{\Delta y} \right] k$$

$$q = - [100k + 130k + 57k] = -287k \text{ W/m}$$

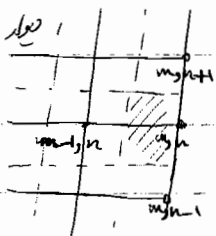
تقریباً درونی یا بیرونی یا وسطی یا بیرونی یا بیرونی است. با فرض اینکه در تمام این موارد درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است.

$$q_1 = - \left[2 k \Delta x \cdot \frac{35-0}{\Delta y} + k \Delta x \frac{43-0}{\Delta y} \right] = -113 k \frac{W}{m}$$

$$q_2 = q_1 = \frac{(287-113)k}{2} = 87 k \frac{W}{m}$$

Boundary nodes:

نقطه‌ها در دایره‌ها با هم در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است.



$$\sum Q_{nodes} = 0$$

فرض می‌کنیم که در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است.

$$k \frac{\Delta x}{2} \cdot \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} + k \Delta y \cdot \frac{T_{m,o+n} - T_{m,n}}{\Delta x} + k \frac{\Delta x}{2} \cdot \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} + h \Delta y \cdot (T_{\infty} - T_{m,n}) = 0$$

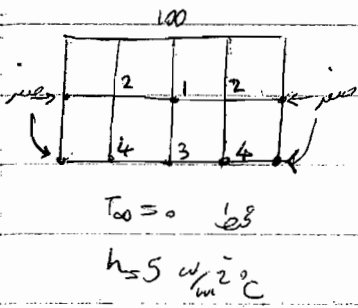
در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است.

2 Δx = Δy

$$T_{m,n+1} = T_{m,n+2}$$

$$T_{m,n+1} + 2T_{m,n} + T_{m,n-1} + \frac{2h \Delta y}{k} T_{\infty} - \left(4 + \frac{2h \Delta y}{k} \right) T_{m,n} = 0$$

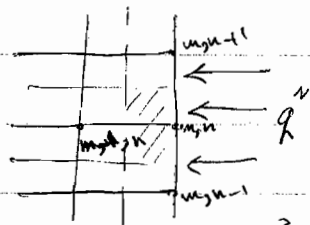
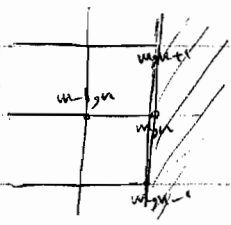
در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است. در این صورت درجه حرارت در تمام دایره‌ها در یک سطح ثابت است.



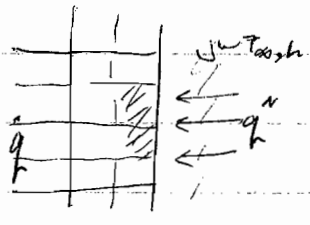
سوال: مثال میں بیان شدہ شرط حل کیجئے۔
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں
 $k = 20 \text{ W/m}^\circ\text{C}$ $\Delta y = \Delta x = 5 \text{ cm} = 0.05 \text{ m}$

- ① $100 + T_2 + T_3 + T_2 - 4T_1 = 0$
- ② $100 + 0 + T_4 + T_1 - 4T_2 = 0$
- ③ $T_4 + T_4 + 2T_1 + \frac{2 \times 5 \times 0.05}{20} \times 0 - (4 + \frac{2 \times 5 \times 0.05}{20}) T_3 = 0$
- ④ $0 + T_3 + 2T_2 + \frac{2 \times 5 \times 0.05}{20} \times 0 - (4 + \frac{2 \times 5 \times 0.05}{20}) T_4 = 0$

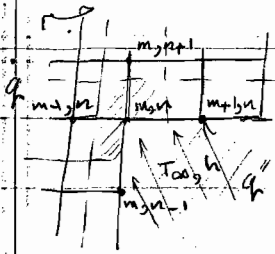
مثال دو طرفہ گرمیوں والی حالت ہے
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں



سوال: تیرہ دیوین شارکوری ایب ۸
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں



مثال: تیرہ دیوین شارکوری ایب ۸
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں
 ہوا ساکسی کار فیروزہ کی نسبت تنگہ صریح کا اس (سی) 0°C میں



تسهیل شده و در 3/4 از طرف ...

در این صورت ...

در این حالت ...

در این صورت ...

$$\rho C_p (\Delta x \Delta y) \frac{dT_{m,n}}{dt} + k \Delta x \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} + k \Delta y \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta x} + k \frac{\Delta x}{2} \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta y} + k \frac{\Delta y}{2} \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta x}$$

$$+ h \Delta x (T_{\infty} - T_{m,n}) + h \frac{\Delta y}{2} (T_{\infty} - T_{m,n})$$

$$\rho C_p (\Delta x \Delta y) \frac{dT_{m,n}}{dt} + q''_x \frac{\Delta x}{2} + q''_y \frac{\Delta y}{2}$$

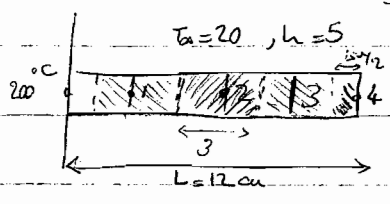
3/4 V ρ C_p

$$\rho C_p (\Delta x \Delta y) \frac{dT_{m,n}}{dt} + q''_x \left(\frac{\Delta x}{2} \cdot \frac{\Delta y}{2} + \frac{\Delta x}{2} \cdot \frac{\Delta y}{2} \right) = 0$$

در این صورت ...

مثال: یک دیوار است که ضخامت آن 5mm و طول آن 12mm و ضریب هدایت آن 10 W/m°C است. دمای سطح بیرونی آن 200°C و دمای سطح داخلی آن 20°C است. ضریب انتقال حرارت در هر دو طرف آن 5 W/m²°C است. ضریب انتقال حرارت در هر دو طرف آن 5 W/m²°C است. ضریب انتقال حرارت در هر دو طرف آن 5 W/m²°C است.

k=10



در این صورت ...

در این صورت ...

در این صورت ...

$$i=1,2,3 \Rightarrow k A \frac{T_{i-1} - T_i}{\Delta x} + k A \frac{T_{i+1} - T_i}{\Delta x} + h P \Delta x (T_{\infty} - T_i) = 0$$

در این صورت ...

$$i=4 \Rightarrow k A \frac{T_{i-1} - T_i}{\Delta x} + h P \frac{\Delta x}{2} (T_{\infty} - T_i) + h A (T_{\infty} - T_i) = 0$$

در این صورت ...

$$T_1 = \frac{1}{2.36} (200 + T_2 + 7.2)$$

$$T_2 = \frac{1}{2.36} (T_1 + T_3 + 7.2)$$

$$T_3 = \frac{1}{2.36} (T_2 + T_4 + 7.2)$$

$$T_4 = \frac{1}{1.195} (T_3 + 3.9)$$

در این

در این مسئله از معادله 12 در این صورت
 معادله را درجهت هر یک از طرفین

در این صورت

T_1	o	87.79	104.85	121.01
T_2	o	40.25	56	78.80
T_3	o	20.10	35.31	58.38
T_4	o	20.13	32.81	52.12

در این مسئله

در این مسئله

$$\frac{T - T_{\infty}}{T_0 - T_{\infty}} \sim \frac{C_0 e^{-h(L-x)}}{C_0 e^{-hL}} \quad m = \sqrt{\frac{hP}{KA}} = 2.4$$

0.03 0.06 0.09 0.12

T_{Ax} 20.45 78.61 58.39 52.39 \rightarrow تقریباً

T_{Bx} 121.01 78.80 58.38 52.12 \rightarrow تقریباً

تقریباً

در این مسئله

در این

در این

در این مسئله

در این مسئله
 در این مسئله
 در این مسئله

سیم است شعاع 2 mm با تری آن 0.5 mm است. سیم هم در دمای 200 درجه و هم در دمای 0 درجه است.

 حرارت 10 W/m² در طرف دیگر است. ضریب رسانش سیم 10 W/mC است.

 از هر دو طرف کلای و سیم.

$$\rho c \frac{d}{dt} \left(r \frac{dT}{dr} \right) + \frac{q_r}{k} = 0$$

$$r = R \quad -k \frac{dT}{dr} = h(T - T_{\infty})$$

$$T = -\frac{qr^2}{4k} + \frac{qR^2}{4k} + \frac{qR}{2h} + T_{\infty}$$

$$r = 0 \rightarrow R = 0 \rightarrow 2 \text{ mm}$$



$\Delta r = 0.5 \text{ mm}$

در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه

در دمای 200 درجه

در دمای 0 درجه

این است که در دمای 200 درجه در دمای 0 درجه. از یک طرف دمای 200 درجه و از طرف دیگر دمای 0 درجه.

 در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه. در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه.

ظرف سیم

در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه

$$\textcircled{1} \quad k \pi \frac{\Delta r}{r} \times \frac{T_r - T_l}{\Delta r} + \dot{q} \pi \left(\frac{\Delta r}{r} \right)^2 \times l = 0$$

در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه

$$\textcircled{2}, \textcircled{3}, \textcircled{4} \rightarrow k \pi \left[(i+1) \Delta r - \frac{\Delta r}{r} \right] \frac{T_{i+1} - T_i}{\Delta r} + k 2 \pi \left[(i-1) \Delta r + \frac{\Delta r}{r} \right] \frac{T_i - T_{i-1}}{\Delta r} + \dot{q} \pi \left[\left((i-1) \Delta r + \frac{\Delta r}{2} \right)^2 - \left((i-1) \Delta r - \frac{\Delta r}{2} \right)^2 \right]$$

در دمای 200 درجه و در دمای 0 درجه

$$\textcircled{5} \rightarrow k 2 \pi \left(R - \frac{\Delta r}{2} \right) \times \frac{T_4 - T_5}{\Delta r} + \dot{q} \left[\pi R^2 - \pi \left(R - \frac{\Delta r}{2} \right)^2 \right] + h 2 \pi R (T_{\infty} - T_5) = 0$$

نرخ میانی بدنه را با T_m می نامیم (میانگین دما) و این را می توانیم به شکل زیر بنویسیم



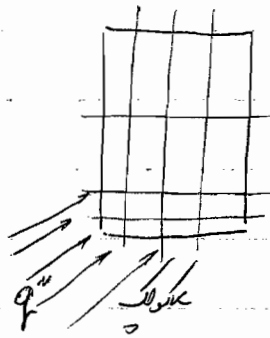
فاصله $a \Delta x$ در $b \Delta y$ و $c \Delta x$ و $d \Delta y$ اطراف آن
 به سبب می کنیم. متغیر دما در هر نقطه m در هر یک
 از این نواحی کوچک. معادله گرادیان دما در هر یک
 $a \Delta x$ و فاصله $b \Delta y$ و $c \Delta x$ و $d \Delta y$

$$k \left(\frac{\Delta x}{2} + \frac{a \Delta x}{2} \right) \frac{T_1 - T_{m,n}}{\Delta x} + k \left(\frac{\Delta y}{2} + \frac{b \Delta y}{2} \right) \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta y} + k \left(\frac{\Delta x}{2} + \frac{a \Delta x}{2} \right) \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta x} + k \left(\frac{\Delta y}{2} + \frac{b \Delta y}{2} \right) \frac{T_{m,n} - T_{m,n+1}}{\Delta y} = 0$$

معادله گرادیان دما در هر یک از این نواحی کوچک

اگر $a=b=c=d$ باشد. معادله حاصل همان معادله گرادیان دما در هر یک از این نواحی کوچک است.

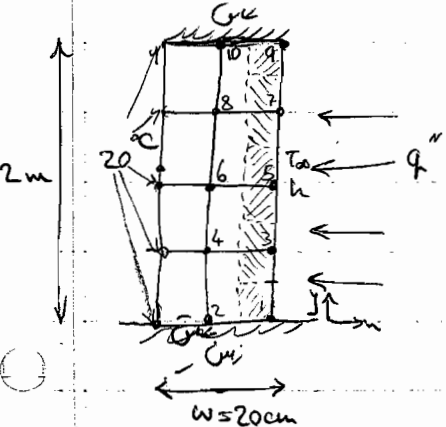
نرخ میانی دما در هر یک از این نواحی کوچک را می توانیم به شکل زیر بنویسیم. در هر یک از این نواحی کوچک دما را T_m می نامیم.



در هر یک از این نواحی کوچک دما را T_m می نامیم. معادله گرادیان دما در هر یک از این نواحی کوچک

$$h = f(y) \text{ است و به صورت زیر است}$$

اگر فرض شود $h = f(y)$ باشد. شرط مرزی معادله گرادیان دما در هر یک از این نواحی کوچک



$$q'' = 1000 \text{ W/m}^2$$

$$T_{\infty} = 20 \text{ } ^\circ\text{C}$$

$$k = 1 \text{ W/m}^\circ\text{C}$$

$$h = 10 (1 + 0.5 y^{3/4})$$

فاصله $a \Delta x$ در $b \Delta y$ و $c \Delta x$ و $d \Delta y$ اطراف آن
 به سبب می کنیم. متغیر دما در هر نقطه m در هر یک
 از این نواحی کوچک. معادله گرادیان دما در هر یک
 $a \Delta x$ و فاصله $b \Delta y$ و $c \Delta x$ و $d \Delta y$

52 گرادیان دما در هر یک از این نواحی کوچک
 در هر یک از این نواحی کوچک دما را T_m می نامیم.

Chapter 4:

unsteady conduction

رسانش ناگهانی

دوین فصل رسانش ناگهانی در یک جسم است و در آنجا به بررسی رسانش ناگهانی در یک جسم پرداخته می شود.

$T = f(x, t)$?

مکان می تواند یک عدد و دومی و سه می باشد. زمان مقدار دما در رسانش ناگهانی در یک جسم است و در آنجا به بررسی رسانش ناگهانی در یک جسم پرداخته می شود. و علاوه بر شرایط مرزی این شرایط اولیه هم اعمال می گردد.

حالتی وجود دارد که می توان مسئله را ساده کرد. یک مسئله رسانش ناگهانی را می توان با دو مسئله مرتب می کند:

۱- مسئله متمرکز lumped : فرض می کنیم $T = f(t)$ باشد و اثرات فضای وجود داشته باشد. در آنجا به بررسی رسانش ناگهانی در یک جسم پرداخته می شود.

Formulation

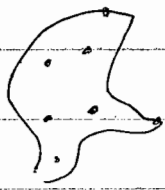
Differential Integral	دifferential انترگرال	Analytical Graphical numerical	۱- کلی ۲- تشریحی ۳- عددی	Distributed
				$T = f(x, t)$ فرض می گردد

Lumped Heat Capacity System

سیستم ظرفیت گرمایی متمرکز

هدف: نرخ T را تابعی از زمان پیدا کنیم.

در مسئله یک شکل منظم یا غیر منظم داریم. این مسئله در زمان صفر دریا T_i است. سپس به طور ناگهانی در یک محیط بی نهایت بزرگ با دما T_∞ قرار می دهیم. در آنجا به بررسی رسانش ناگهانی در یک جسم پرداخته می شود. (فرضیات دما به طور یکنواخت در تمام حجم جسم است).



$$T = f(t) \text{؟}$$

$$T(t_{s_1}) = T_i$$

$$h, T_{\infty}$$

نوع: $T_i > T_{\infty}$ (در یک جسم گرمی در دست است)

در صورتی که

در دست است

اگرچه در دست است:

$$-hA(T - T_{\infty}) + \rho c V \frac{dT}{dt} = 0$$

$$\int_{T_i}^T \frac{dT}{T - T_{\infty}} = \int_0^t \frac{-hA}{\rho c V} dt$$

به فرض ثابت بودن h, c, ρ, V و اشتغال می باشد

$$\frac{T - T_{\infty}}{T_i - T_{\infty}} = e^{-\frac{hA}{\rho c V} t}$$

کاربرد زمان

در صورتی که زمان روشن و مقدار استقامت می باشد:

صورت ۱ - که خیلی بزرگ باشد یا نیم به وقت ضربه باشد \rightarrow انتقال حرارت از مرکز به سطح با سرعت

۲ - سطح کوچک باشد (اندازه کوچک) \rightarrow همه جا

صورت

۳ - h بزرگ باشد و انتقال حرارت کند صورت \rightarrow زیرا اگر h بزرگ باشد انرژی منتقل می شود از مرکز به سطح با سرعت

$$Bi = \text{Biot No} = \frac{hS}{k}$$

$$S = \frac{V}{L} \rightarrow \text{نسبت سطح به حجم}$$

عدد بیوت Bi تعریف شده است که $Bi < 0.1$ است

در صورتی که $Bi < 0.1$ است

$$if \quad Bi \leq 0.1 \rightarrow \text{LMCS} \quad \checkmark$$

می توان از این فرمول استفاده کرد

عدد بیوت اول عدد Bi را حساب کرده اند بعد از آن بود از این روش می توان

k	h (W/m ² C)			L	ملاحظات
	5	100	1000		
400	48	2.4	0.25		در این حالت در تمام طول L می توانیم فرض کنیم
50	6	0.3	0.03		L می توانیم از LACS استفاده کنیم؟
1	0.12	0.06	0.006		

$$Bi = \frac{hL}{k} = \frac{v}{\alpha} = \frac{L^3}{6L^2} = \frac{L}{6}$$

$\frac{hL}{6k} = 0.1$
که کمتر از 0.1 است

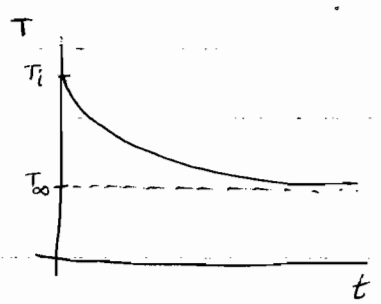
$$L = \frac{0.6k}{h}$$

این مقدار طول مجاز را می توانیم

یعنی در این حالت با $L=48$ ، با استفاده از فرضیات این روش می توانیم $h=5$ و $h=100$ را در نظر بگیریم. باید مقدار کوئسیهنگر Bi را در هر دو مورد از معادله توان Lumped چک کنیم.

نمودار دما:

اعداد k (تبر)، h (گرمایی)، S (گرمایی) و ...



$$\frac{T - T_0}{T_i - T_0} = e^{-\frac{hA}{\rho c V} t}$$

در این معادله $\frac{hA}{\rho c V}$ ضریب توان است و چون t در این معادله به صورت t/τ ظاهر می شود...

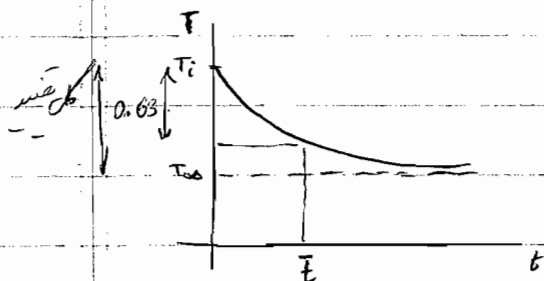
$$\tau = \frac{\rho c V}{hA} = \text{Time Constant}$$

$$\Rightarrow \frac{T - T_0}{T_i - T_0} = e^{-\frac{t}{\tau}}$$

$$\text{IF } t = \tau \Rightarrow T - T_0 = (T_i - T_0) e^{-1}$$

در 43٪ از این روش

Sup قیمت T در زمانی که t میگذرد / 63 از قبل فراوانی حاصل می شود.



کابرد T :

در تمام تجهیزات اندازه گیری در خارج کشور (تایمینگ) ذکر شده است که هر چه t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

به طرز مثال اگر در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

دقت بالا میسر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

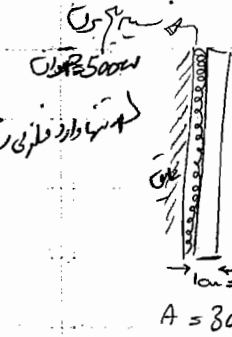
کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

کابرد T در دستگاه اندازه گیری که در خارج کشور t کمتر باشد، دقت بیشتر است. $\downarrow t \rightarrow \uparrow$ دقت بیشتر است.

محوطه تغییرات دمای سطحی از زمان t تا $t + \Delta t$ را در نظر بگیرید. دمای سطحی از زمان t تا $t + \Delta t$ را $T(t)$ فرض کنید. $T(t)$ در $t + \Delta t$ برابر با $T(t) + \Delta T$ است. ΔT در $t + \Delta t$ برابر با $T(t) + \Delta T$ است. $T(t)$ در t برابر با $T(t)$ است.



$$P - hA(T - T_{\infty}) + 0 = \rho C A \delta \frac{dT}{dt}$$

$A = 300 \text{ cm}^2$

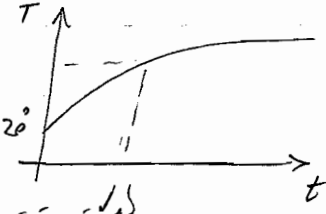
$T(t=0) = T_{\infty} = 20^\circ \text{C}$

تغییر دمای سطحی از زمان t تا $t + \Delta t$ را ΔT فرض کنید. ΔT در $t + \Delta t$ برابر با $T(t) + \Delta T$ است. $T(t)$ در t برابر با $T(t)$ است.

در حالت پایدار $\frac{dT}{dt} = 0$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$. $P = hA(T - T_{\infty})$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$.

در حالت پایدار $\frac{dT}{dt} = 0$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$.

در حالت پایدار $\frac{dT}{dt} = 0$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$.



$$\frac{dT}{dt} = 0 \rightarrow T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$$

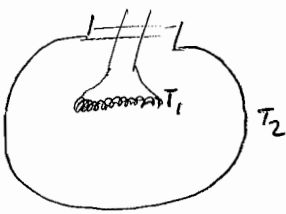
در حالت پایدار

در حالت پایدار $\frac{dT}{dt} = 0$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$.

در حالت پایدار $\frac{dT}{dt} = 0$ و $T = T_{\infty} + \frac{P}{hA}$.

$$P = hA(T - T_{\infty})$$

مثال: یک لوله مسی با قطر 50 mm و طول 10 m در نظر بگیرید. دمای سطحی از زمان t تا $t + \Delta t$ را ΔT فرض کنید. ΔT در $t + \Delta t$ برابر با $T(t) + \Delta T$ است. $T(t)$ در t برابر با $T(t)$ است.



$$\begin{cases} T_1(t=0) = T_{\infty} \\ T_2(t=0) = T_{\infty} \end{cases}$$

میزان دشت کردن حاصل سیم مع ورودی و خروجی (سیم مع ورودی و خروجی) در سیم مع ورودی و خروجی

برای حساب و تقسیم سیم مع ورودی و خروجی (سیم مع ورودی و خروجی) در سیم مع ورودی و خروجی

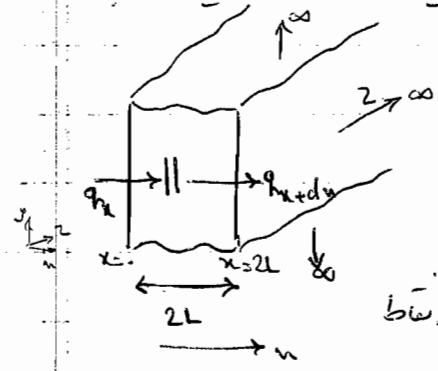
تقسیم سیم مع ورودی و خروجی = 80 درصد
 $q_{conv} = \text{Convection}$

تقسیم سیم مع ورودی و خروجی = 0
 $q_{conv} \neq 0$

حل 13

Analytical method (Distributed Formulation)

برای محاسبه 2L در یک حالت و در یک حالت 2 هم آبی حالت اول در یک حالت اول در یک حالت اول



100 رسانند (الستال اول شماره 100 باقی بماند) در یک حالت اول در یک حالت اول

در یک حالت اول $T = T_0$

است
 در یک حالت اول

$x=0 \rightarrow T=T_1$
 $x=2L$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t} \quad \text{چون}$$

$$\rightarrow q_x - q_{x+dx} + \dots = \rho c A dx \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$\frac{\partial T}{\partial x} (kA \frac{\partial T}{\partial x}) dx = \rho c A dx \frac{\partial T}{\partial t}$$

چون $k = \text{constant} \rightarrow$ در یک حالت اول

در یک حالت اول در یک حالت اول

$T(0, t) = T_1$ در یک حالت اول

$T(2L, t) = T_1$ در یک حالت اول

$T(x, 0) = T_0$ در یک حالت اول

$$\theta = T - T_1 \quad \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial \theta}{\partial t} \quad \left\{ \begin{array}{l} \theta(0, t) = 0 \\ \theta(2L, t) = 0 \\ \theta(x, 0) = \theta_1 \end{array} \right.$$

$$\theta = X(x) \cdot C(t) \quad \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = C \frac{d^2 X}{dx^2}$$

$$\frac{\partial \theta}{\partial t} = X \frac{dC}{dt}$$

$$\Rightarrow C \frac{d^2 X}{dx^2} = \frac{1}{\alpha} X \frac{dC}{dt}$$

$$\frac{1}{X} \frac{d^2 X}{dx^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{1}{C} \frac{dC}{dt} = \frac{-\lambda^2}{+\lambda^2}$$

در صورتی که $\lambda^2 < 0$

$$X = A x + B$$

$$C = c \quad / \quad \theta = c(Ax + B)$$

این جواب را می‌توانیم در صورتی که $\lambda^2 < 0$ در نظر بگیریم، اما این جواب را نمی‌توانیم در نظر بگیریم زیرا در $x=0$ و $x=2L$ جواب صفر نمی‌شود.

$$\text{if } \lambda^2 > 0$$

$$\frac{d^2 X}{dx^2} + \lambda^2 X = 0 \quad X = A \sin \lambda x + B \cos \lambda x$$

$$\frac{dC}{dt} = -\alpha \lambda^2 C \quad C = c e^{-\alpha \lambda^2 t}$$

$$\theta = T - T_1 = (A' \sin \lambda x + B' \cos \lambda x) e^{-\alpha \lambda^2 t}$$

$$\text{B.C. 1} \quad 0 = [A'(0) + B'(1)] C \quad B' = 0$$

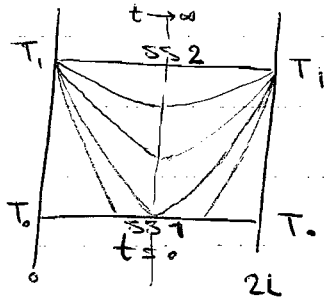
$$\text{B.C. 2} \quad 0 = [A' \sin \lambda x 2L] C \quad \sin 2\lambda L = 0 \quad 2\lambda L = k\pi$$

$$\text{B.C. 3} \quad \frac{\theta}{\theta_1} = \frac{T - T_1}{T_0 - T_1} = \frac{4}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n} e^{-\left(\frac{n\pi}{2L}\right)^2 \alpha t} \sin \frac{n\pi x}{2L}$$

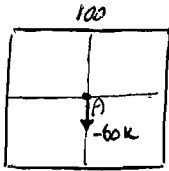
$$\lambda = \frac{n\pi}{2L}$$

$$T = F(x, t) \quad \checkmark$$

مسئله 2، 38 می رسم



حل 1
شال با ابعاد



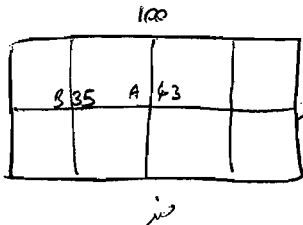
$$T_A = \frac{1}{4}(100 + 0 + 40 + 0) = 35^\circ\text{C}$$

چون هر دو لبه چپ و راست در دمای 0 درجه است و لبه بالا در دمای 100 درجه است و لبه پایین در دمای 40 درجه است.

$$q_x = k \Delta y \frac{0-35}{\Delta x} + k \Delta y \frac{35-0}{\Delta x} = 0$$

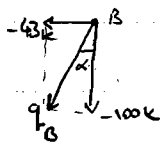
و این دو لبه چپ و راست در دمای 0 درجه است.

$$q_y = k \Delta x \frac{40-35}{\Delta y} + k \Delta x \frac{35-100}{\Delta y} = k[40-100] = -60k$$

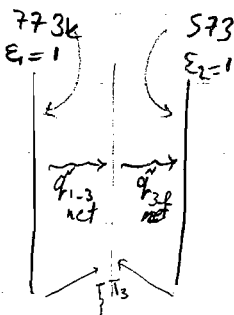


$$B) \vec{q}_x = k \Delta y \frac{0-35}{\Delta x} + k \Delta y \frac{35-43}{\Delta x} = k(0-43) = -43k$$

$$q_y = k \Delta x \frac{0-35}{\Delta y} + k \Delta x \frac{35-100}{\Delta y} = k(0-100) = -100k$$



$$q_B = \sqrt{(-43)^2 + (-100)^2} k =$$



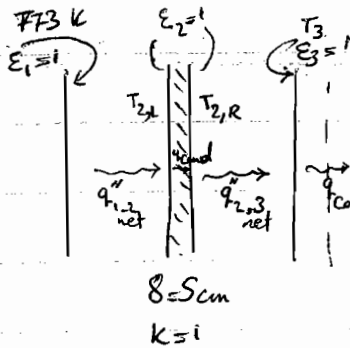
$$q_{1-2} = \sigma (T_1^4 - T_2^4)$$

چون هر دو لبه چپ و راست در دمای 0 درجه است و لبه بالا در دمای 100 درجه است و لبه پایین در دمای 40 درجه است.

$$q_{1-3} = \sigma (T_1^4 - T_3^4)$$

$$q_{3-2} = \sigma (T_3^4 - T_2^4)$$

$$q_{1-3} = q_{3-2} \quad \checkmark \quad T_3 \quad \checkmark$$



$h=5$
 $T_{\infty}=300K$

$$q'' = q''_{1-2,net} = \sigma (T_1^4 - T_2^4)$$

$$q' = q = \frac{k}{\delta} (T_{2L} - T_{2R})$$

$$q'' = q''_{2-3,net} = \sigma (T_2^4 - T_3^4)$$

$$q'' = q''_{Conv} = h (T_3 - T_{\infty})$$

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

$$q'' = h (T_3 - T_{\infty}) + \sigma T_3^4$$



$x=L$ $T_1 = T_{j1}$

$T_2 = T_{j2}$

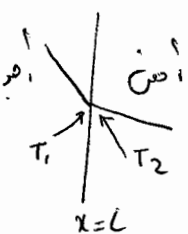
~~$$\frac{\partial T_1}{\partial x} = \frac{\partial T_2}{\partial x}$$~~

$$q = -k_1 \frac{dT_1}{dx} = -k_2 \frac{dT_2}{dx}$$

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

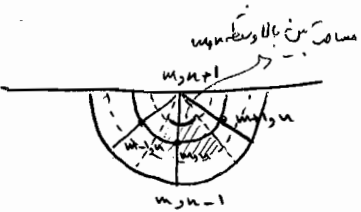


$T_1 = T_2$

$$-k_1 \frac{\partial T_1}{\partial x} = -k_2 \frac{\partial T_2}{\partial x}$$

در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

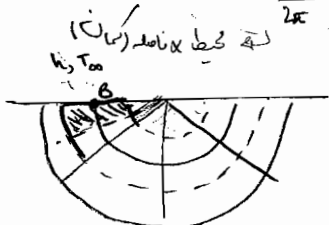
در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد



در این مسئله باید از موازنه انرژی استفاده کرد

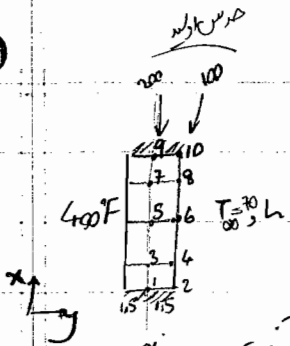
$$\Rightarrow k_1 2\pi \Delta r \cdot \frac{\Delta \theta}{2\pi} \cdot \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta r} + k_2 2\pi \frac{\partial \Delta r}{2} \cdot \frac{\Delta \theta}{2\pi} \cdot \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta r}$$

$$+ k_1 \cdot \Delta r \cdot \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{2\pi \Delta r \frac{\Delta \theta}{2\pi}} + k_2 \Delta r \cdot \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{2\pi \Delta r \frac{\Delta \theta}{2\pi}} = 0$$



$$q_{conv} = \Delta r \cdot l \cdot h (T_{\infty} - T_B)$$

سؤال 46 فصل 3:



① $h_x = 0.22 (T_m - T_{\infty})^{1/4} \text{ m}^{-1/4}$

② $u \text{ في } x$

برای سرعت در x و u در هر نقطه از طول فین، ابتدا باید دمای آن نقطه را پیدا کنیم. برای این کار، باید از معادله انتقال حرارت در فین استفاده کنیم. معادله انتقال حرارت در فین به صورت زیر است:

$\Delta y = 1.5 \text{ in}$
 $\Delta x = 3 \text{ in}$

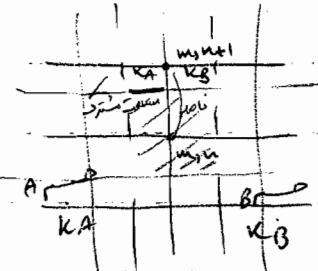
در صورت $h \downarrow$ معادله $\leftarrow \frac{1}{k} \leftarrow$

برای یافتن u در هر نقطه از طول فین، ابتدا باید دمای آن نقطه را پیدا کنیم. برای این کار، باید از معادله انتقال حرارت در فین استفاده کنیم. معادله انتقال حرارت در فین به صورت زیر است:

$\frac{1}{r} \frac{d^2 T}{dr^2} + \frac{q}{k} = 0$

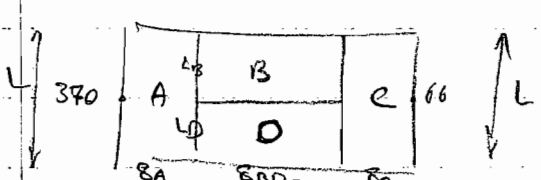
در صورت q با ثابت $\frac{q}{k}$ (در صورت امکان این را می توانیم حذف کنیم)

$\frac{1}{r} \left[r \frac{d^2 T}{dr^2} + 2 \frac{dT}{dr} \right] + \frac{q}{k} = 0$



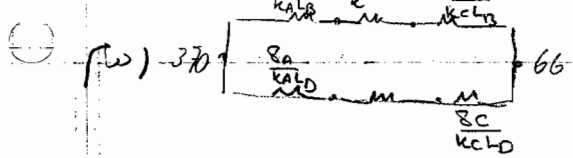
$k_B \frac{\Delta m}{2} + \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} + k_A \frac{\Delta n}{2} + \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} + \dots$

سؤال 2 فصل 2:



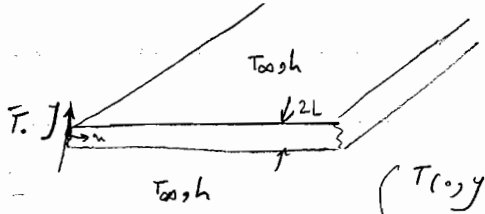
انتقال حرارت $q = 150 \text{ (W)}$

$q = \frac{370 - 66}{\Sigma R}$



اندازه ۱۳

مسئله در آن طولانی در جهت x:



$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0$$

$$\begin{cases} T(0, y) = T_0 \\ T(2L, y) = T_\infty \\ \frac{\partial T(x, 0)}{\partial y} = 0 \\ -k \frac{\partial T(x, L)}{\partial y} = h(T(x, L) - T_\infty) \end{cases}$$

در دو حدتاریف راسته سمت راست $\frac{\partial T}{\partial y}$ صفر می شود.

$$\text{or } -k \frac{\partial T(x, -L)}{\partial y} = h(T(x, -L) - T_\infty)$$

معادله کسب هم در آن است.

$$\theta = T - T_\infty \quad \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \theta}{\partial y^2} = 0$$

$$\begin{cases} \theta(0, y) = \theta_0 \\ \theta(2L, y) = 0 \\ \frac{\partial \theta(x, 0)}{\partial y} = 0 \\ \frac{\partial \theta(x, L)}{\partial y} = -\frac{h}{k} \theta(x, L) \end{cases}$$

همچون هم در آن سمت راست ظاهر $\frac{\partial \theta}{\partial y}$ صفر می شود.

$$\theta = X(x) Y(y) \quad \frac{\partial^2 \theta}{\partial x^2} = Y \frac{\partial^2 X}{\partial x^2} \quad \frac{\partial^2 \theta}{\partial y^2} = X \frac{\partial^2 Y}{\partial y^2}$$

توی $x = \lambda^2$

مداخلات را در آن سمت راست می بینیم که در آن طرفی سمت راست را می بینیم:

$$Y \frac{\partial^2 X}{\partial x^2} + X \frac{\partial^2 Y}{\partial y^2} = 0 \quad \frac{\partial^2 X}{\partial x^2} \frac{1}{X} = -\frac{\partial^2 Y}{\partial y^2} \frac{1}{Y} = \frac{\lambda^2}{-\lambda^2}$$

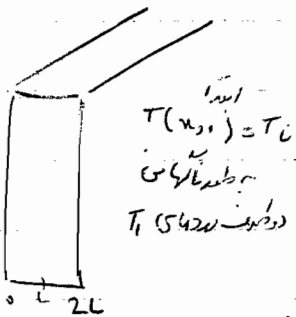
اگر در آن سمت راست را در این می بینیم:

$$\begin{cases} T(0, y) = T_0 \\ T(2L, y) = T_\infty \\ -k \frac{\partial T(x, 0)}{\partial y} = h(T(x, 0) - T_\infty) \\ -k \frac{\partial T(x, 2L)}{\partial y} = h(T(x, 2L) - T_\infty) \end{cases}$$

مثال 3 - 19, 20, 21, 22 هر طریقی صورت شکل رسانش / 33 (برای هر یک حالتی و عددی) /
 45, 37 هر دو حالتی برای عددی است و 45, 46, 49, 52, 54, 60, 66

یا $5 \neq 5$ /
 مخروطی بودن در هر یک

توجه کنید در هر یک که در هر یک /
 در هر یک مسافت برآورد و در هر یک مسافت /
 مسافت بیشتر



$$\Rightarrow \frac{T_2 - T_1}{T_2 - T_1} = \frac{4}{\pi} \sum_{n=1,3,5,\dots}^{\infty} \frac{1}{n} e^{-\left(\frac{n\pi}{2L}\right)^2 \alpha t} \sin \frac{n\pi x}{2L}$$

مثال: دیواری است به ضخامت $2L$ ، ابتدای دمای 20° که به طرف راستی در طرف آن سردی 120° انتقال می شود. ضریب رسانش دیوار 1.4 W/m^2 و ضریب نفوذ گرایی $0.65 \times 10^{-7} \text{ m}^2/\text{s}$ ، مطلوب است دما در مرکز دیوار پس از گذشت 0.5 hr و در $2L$ از ابتدا. نکات: (1) توزیع دما در این دیوار پس از گذشت 0.5 hr ، (2) میزان (گرمای) حرارت انتقال یافته پس از گذشت 0.5 hr ، (3) شار حرارتی در $x=0$ و $x=L$ در این مقطع زمانی (0.5 hr).

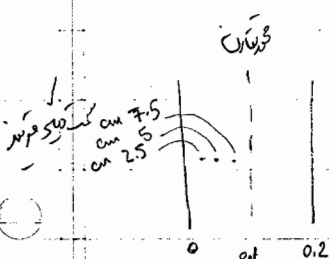
$t = 1800 \text{ s}$, $x = 0.1 \rightarrow 2L = 0.2$

$$\frac{T - 120}{-100} = \frac{4}{\pi} \sum_{n=1,3,5,7,\dots}^{\infty} \frac{1}{n} e^{-0.295 n^2} \sin \frac{n\pi}{2}$$

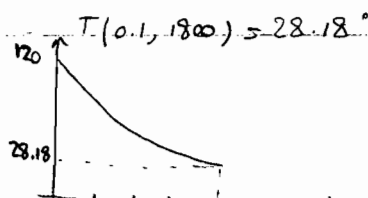
$$= \frac{4}{\pi} (0.744 - 0.023 + 1.25 \times 10^{-4} - \dots)$$

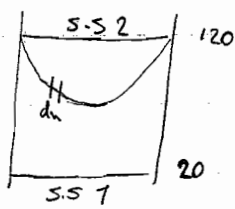
in $0.5 \text{ hr} \Rightarrow T(0.1, 1800) = 28.18^\circ \text{C}$

$2 \text{ hr} \rightarrow T(0.1, 7200) = 80.87^\circ \text{C}$



- $T(0, 1800) = 120^\circ$
- $T(0.025, 1800) = 80.96$
- $T(0.05, 1800) = 50.73$
- $T(0.075, 1800) = 33.56$





(ع) $Q = p 2LAC (120 - 20) \rightarrow 5.5 \rightarrow$ $\alpha = \frac{k}{\rho c} \rightarrow \rho c = \frac{k}{\alpha}$

$= 100 (2L \rho AC) \omega$

$dQ = p dx AC (T - 20)$

$Q_t = 2 \rho AC \int_0^L (T - 20) dx$

$\frac{Q}{A} (1800) = 25.14 \frac{\mu W}{m^2}$

$\frac{Q}{A} (steady) = 50.53 \frac{\mu W}{m^2}$

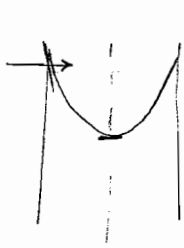
$\frac{Q_{1800}}{Q_{SS}} = 49.74 /$

$$Q_t = 2 \rho AC \int_0^L (T_i + (T_i - T_1) \frac{4}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n} e^{-\left(\frac{n\pi}{2L}\right)^2 \alpha t} \sin \frac{n\pi x}{2L} - T_1) dx$$

$\frac{Q}{A} (1800) = 25.14 \frac{\mu W}{m^2}$

$\frac{Q}{A} (steady) = 50.53 \frac{\mu W}{m^2}$

$\frac{Q_{1800}}{Q_{SS}} = 49.74 /$



در مرکز گرازیان صفر است و در مرکز دیواره نرخ انتقال حرارت صفر است به خاطر تقارن !!

نرخ انتقال حرارت در دیواره به گرازیان کمتر است.

در تمام دست آوردن شرایط در اینجا توزیع دماست می بینیم.

$$q'' = -k \frac{\partial T}{\partial x}$$

$$q'' = -k (T_i - T_1) \frac{4}{\pi} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n} e^{-\left(\frac{n\pi}{2L}\right)^2 \alpha t} \frac{n\pi}{2L} \cos \frac{n\pi}{2L} x$$

$x = 0, 1 = L$ مرکز $\cos \frac{n\pi}{2} = 0 \Rightarrow q'' = 0$ at anytime

$x = 2L \pm 0$ دیواره $q''(0, 1800) = 2.28 \frac{W}{m^2}$

همیشه سطح آفریز + انرژی درونی به هم اضافه می شود و این انرژی صرف شده به یخ نشدن است پس از آن سطح کمتر دانه می شود و مرکز بیشتر است.

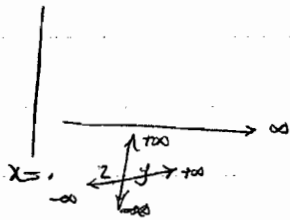
نتیجه بسیار مهم و حائز اهمیت است !!!

تمام مطالب گفته شده را باید در سطح هندسی بود و می توان برخی هندسه که در تمام این موارد در نظر دارد.

Semi-Infinite wall

دیوار نیمه بی‌نهایت

صفحه دیواری داریم که در جهت x و z از $-\infty$ تا $+\infty$ و در جهت y از $+\infty$ تا $-\infty$ ابعاد بی‌نهایت است. از نظر مهندسی در عملی هنوز همین است که این شرایط را



است. از این مفهوم در ماسک استفاده می‌کنند که در هر 2 و 3 ضرب می‌کنند به قدری

کم است با اعمال مقیاس در یک سطر مدت زمان طولانی‌تر طول می‌کشند به اندازه‌ای که حالت مستقل گردد.

$$T(x, 0) = T_i$$

در تمام x و t

$$T = f(x, t) = ?$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

کارترین یک بعدی نیابتی

$$T(x, 0) = T_i$$

$$T(0, t) = T_i$$

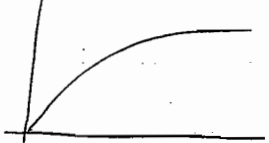
$$T(\infty, t) = T_i$$

$$\left. \begin{array}{l} \text{سریل} \\ \text{laplace} \end{array} \right\} \frac{T - T_i}{T_i - T_i} = \text{erf} \left(\frac{x}{2\sqrt{\alpha t}} \right)$$

برای حل این مثال به سریل لاپلاس نیاز است.

erf = error function → یک تابع است مثل دیگر...

erf(z)



دوگانه

$$z = \frac{x}{2\sqrt{\alpha t}}$$

بسیار می‌گیریم: مثال خیلی ساده از نظر شکل هندسی و شرایط مرزی و در نهایت به یک جواب ریاضیاتی می‌رسیم که در این شکل می‌گردد و این جواب کلی است. در متن مناسبی به کار می‌رود که کار عملی نیست.

مثال فرض کنیم دیوار نیمه بی‌نهایت Semi-Infinite wall است. $T(x, 0) = T_i$ در تمام x و t بر روی سطح امکان 9

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$T(x, 0) = T_i$$

$$T(\infty, t) = T_i$$

$$-k \frac{\partial T(0, t)}{\partial x} = q'$$

$$T - T_i = \frac{2q' \sqrt{\alpha t}}{kA} e^{-\frac{x^2}{4\alpha t}} = \frac{q' x}{kA} \left[1 - \text{erf} \left(\frac{x}{2\sqrt{\alpha t}} \right) \right]$$

Sem-Infinite

حداقل نیمه محدود در دم که به طور ناگهانی میان سرد T_a و T_i از روی آن عبور کند:

$$T(x,0) = T_i$$

به طور ناگهانی T_{∞} و h

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

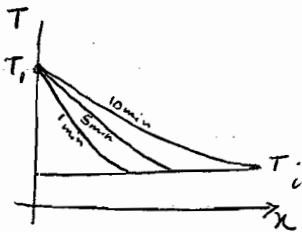
$$T(x,0) = T_i$$

$$T(\infty, t) = T_i$$

$$-k \frac{\partial T(x,t)}{\partial x} = h(T(x,t) - T_{\infty})$$

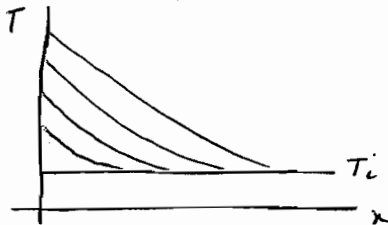
جواب در کتاب به طولی است.

اگر برای حالت یاد شده توزیع دما را رسم کنیم:



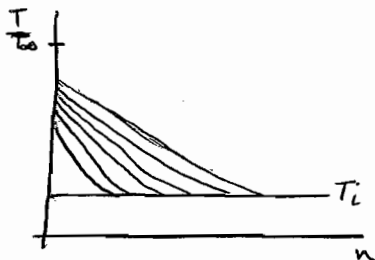
①

یک طرفه بودن دماست است و
 مع یک طرفه دما به این سبب است که در حالت اولیه دما یکنواخت بوده و در وقت بسته شدن آن تا آنکه خود را گرمی ظهر.



②

به علت اعمال انرژی T و T_i می تواند نامی بگفتند اطلاعات است
 دما را به سبب سرعت است و به جهت زمان رساندند است T گرمی است
 از طرف دیگر چون انرژی به خود خود در طول دما شروع به شکست می کند پس دما زیاد می شود.



③

این دما را می توان است و در $t \rightarrow \infty$ $T \rightarrow T_{\infty}$
 در این زمان T فاصله x از هم گرمی است و دما زیاد می شود.
 چگونه T_a می توان.

مثال: سطح زمین در دمای 5° است. به طور ناگهانی سرد و 10° کاهش می یابد. دمای این در عمق 30 cm در هر فصل

$$x = 30\text{ cm} \quad T = 0$$

$$T_{\infty} = 10^\circ$$

$$T_i = 5^\circ$$

$$\frac{0 - (-10)}{5 - (-10)} = \text{erf} \frac{0.3}{2\sqrt{\alpha t}}$$

$$5 \times 10^{-7} \frac{\text{m}^2}{\text{s}} = \alpha$$

این معادله erf به دست آورده و α در جدول کتاب نگاه کرده و t را می توانیم

برای اینچه نمودن دمای سطح را می توانیم با استفاده از معادلات دیفرانسیل حل کنیم

Heisler charts

Heister به این نمودارها در نظر گرفته



ابتدا $T(x,0) = T_i$ در تمام نقاط

در طرف چپ $T(0,t) = T_{\infty}$ و در طرف راست $T(L,t) = T_{\infty}$

۱- دمای یک جرمی

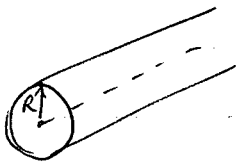
این سه معادله برای حل مسئله در صورتی که دما در تمام نقاط در ابتدا T_i باشد و در دو طرف T_{∞} باشد، می توانیم از آن استفاده کنیم.

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

شرط اولیه $T(x,0) = T_i$

شرط مرزی $\frac{dT(L,t)}{dx} = 0$ (معمولاً در طرف راست) \rightarrow ثابت دما T_{∞}

$$-k \frac{\partial T(0,t)}{\partial x} = h (T(0,t) - T_{\infty})$$



استوانه به طول L

ابتدا $T(r,0) = T_i$

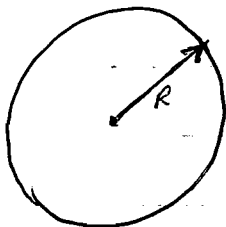
در طرف چپ $T(0,t) = T_{\infty}$ و در طرف راست $T(L,t) = T_{\infty}$

در تمام نقاط $T(r,0) = T_i$ و در دو طرف T_{∞}

شرط مرزی $\frac{\partial T(L,t)}{\partial x} = 0$ و $\frac{\partial T(0,t)}{\partial x} = 0$

۲- استوانه به طول L و شعاع R

که در آن دما در ابتدا T_i است



۳- کره

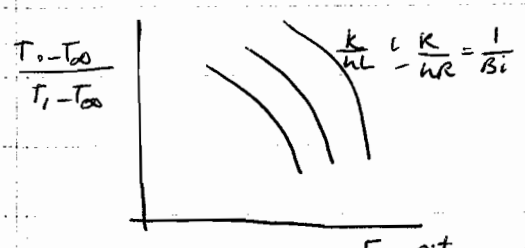
یک جرمی به شعاع R و دما در ابتدا T_i و در دو طرف T_{∞} است

برای هر تاظیفی که است

از شکل شماره ۱ تا شماره ۱۷ صحت با ۱۵ به هر ۴ تا استفاده از شکل ۱ تا ۱۷ استوانه ۱ تا ۱۷

و برای هر تاظیفی که است

یک جرمی به شعاع R و دما در ابتدا T_i و در دو طرف T_{∞} است

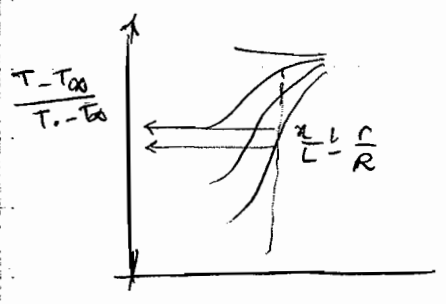


$$Fo = \frac{\alpha t}{L^2} = \frac{\alpha t}{R^2}$$

لایحه ضابط

Fig 4-7 → کارترین
8 → استودیا
9 → کوبه

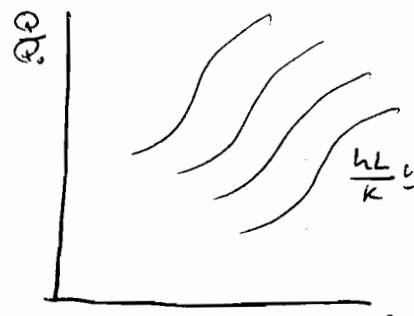
دما در مرکز قطره بر حسب تابع از زمان



$$\frac{hL}{k} = \frac{hR}{k}$$

Fig 4-10
11
12

دما در نقطه‌های مختلف است و با داشتن دما در مرکز



$$Fo Bi^2 = \frac{h^2 \alpha t}{k^2}$$

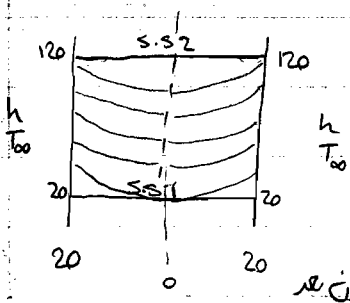
Fig 4-14
15
16

میزان انتقال حرارت در زمان t خاص با Bi می‌باشد.

این نمودار تجربی نیست بلکه حاصل حل کلی معادلات است و با استفاده از نمودار شکل نمودار دما در زمان

مثال: قطره‌ای است به شعاع $40 \mu m$ ، ابتدا در دمای $20^\circ C$ به طور ناگهانی در ظرف دیواره در معرض جوش در دمای $120^\circ C$ و ضریب انتقال حرارت $5 \times 10^{-6} \frac{m^2}{s}$ قرار داده می‌شود. ضریب رسانش دیواره $1 \frac{W}{m \cdot C}$ ضریب نفوذ گرایی $5 \times 10^{-6} \frac{m^2}{s}$ باشد. بگویید این (الف) توزیع دما در این دیواره و میزان حرارت انتقال یافته پس از $2 hr$

دما در سطح هم ثابت است و در سطح هم از میان دماست زیاد می شود.



$2L = 0.4$
 $t = 2 \text{ hr} = 7200 \text{ s}$
 $F_0 = \frac{5 \times 10^{-6} \times 7200}{(0.2)^2} = 0.9$

$\frac{1}{Bi_i} = \frac{k}{hL} = \frac{1}{20 \times 0.2} = 0.25$

$\frac{\theta_0}{\theta_i} = \frac{T_0 - T_\infty}{T_i - T_\infty} = 0.33$ (Fig 4-7)

$T_i = T_j = 20 \quad T_\infty = 120^\circ\text{C}$

$T_0 (t = 7200) = 87^\circ\text{C}$

در این زمان دما در سطح 87 درجه است.

تفاوت دما به صورت جدول انجام داده ایم: (Fig 4-10)

x	$\frac{x}{L}$	$\frac{T - T_\infty}{T_i - T_\infty}$	T
0	0	1	20
0.05	0.25	0.94	89
0.1	0.5	0.8	93.6
0.15	0.75	0.57	101.2
0.2	1.0	0.27	111.1

در این جدول دما در سطح 120 درجه است.

$F_0 Bi_i^2 = \frac{h^2 \alpha t}{k^2}$
 $(0.9) \left(\frac{1}{0.25} \right)^2 = 14.4 \rightarrow \frac{hL}{k} = Bi_i = 4$

$Fig (4-14) \quad \frac{Q}{Q_0} = 0.75$

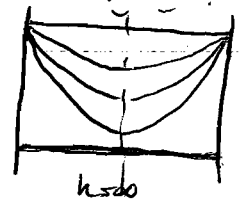
$Q = \rho A 2L c (120 - 20)$
 $\Rightarrow Q$

$\alpha = \frac{k}{\rho c} \rightarrow \rho c = \frac{k}{\alpha}$

$Q = \rho A 2L c (120 - 20) \Rightarrow Q = \rho A 2L \alpha (120 - 20) \Rightarrow Q = \rho A 2L \alpha (100)$

Q ← کل گرمایی که باید در زمان مشخصه در تمام سطح آن دماست 120 درجه. پس باید به میزان (120-20) گرم در هر متر مکعب در وقت مشخصه.

گرمایی که در تمام سطح آن دماست 120 درجه است و به مقدار هم در تمام سطح آن دماست 120 درجه است.



$T = 119^\circ\text{C}$
 در تمام سطح آن دماست 120 درجه است.

این مجموعه معادلات برای مسائل درج اولی و دومی می توان با مسائل درج اولی هم استفاده کرد.

استفاده از فرمول ها در مسائل درج اولی و دومی:

شکل 18 و شکل 19 ضمیمه است

این شکل 19 می گوید که شکل درج اولی از حاصل ضرب درجه صفری که در آن است

شکل 20 درجه صفری که در آن است

چ و ... که استوانه بلند نایک صفری

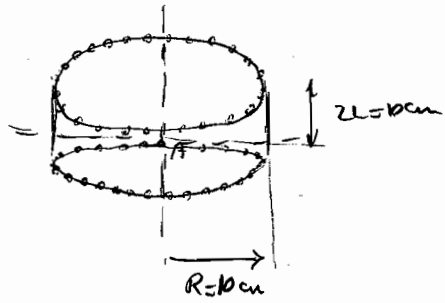
ن و ... که استوانه بلند نایک صفری که از درجه صفری که در آن است

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

Assume: $T(x, y, z, t) = X(x, t) \cdot Y(y, t) \cdot Z(z, t)$

مثال: یک قطعه مس با ضخامت 10 cm و ارتفاع 10 cm ابتدا در دمای 20°C است به طور ناگهانی در دمای 100°C قرار می دهد و در آن زمان دمای 100% در تمام نقاط برقرار می شود. ضریب رسانایی حرارتی مس 380 W/m°C و ضریب نفوذ حرارتی آن $8 \times 10^{-6} \text{ m}^2/\text{s}$ می باشد. بکار ببرید تا در این استوانه (t = 20 min) ...

- 1- دمای نقطه A را در این زمان محاسبه کنید
- 2- فرض کنید که در این زمان دمای 100% در تمام نقاط برقرار است
- 3- ضریب نفوذ حرارتی مس را در این زمان محاسبه کنید



نقطه A در پایین ترین مکان از این گرم کننده در پایین ترین نقطه است که در این زمان دمای 100% در تمام نقاط برقرار است. فرض کنید که در این زمان دمای 100% در تمام نقاط برقرار است.

$$\theta = T - T_{\infty}$$

$$A_{(10,0)} \left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_A = \left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_r \left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_Z$$

$\left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_A$ ← $\frac{1}{hA}$ ← $\frac{1}{Bi}$ ← $\frac{1}{hL}$ ← $\frac{1}{kA}$ ← $\frac{1}{hA}$ ← $\left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_Z$

$$\frac{1}{Bi} = \frac{k}{hL} = 0.6$$

$$\frac{\theta_0}{\theta_i} = 0.017 \quad (\text{Fig 4-7})$$

$$\frac{1}{Bi} = \frac{k}{hr} = 0.3$$

$$\left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right)_r = 0.028 \quad \text{Fig 4-8}$$

$$\left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \right) = 0.017 \times 0.028 = 4.25 \times 10^{-4} = \frac{T_A - T_{\infty}}{T_i - T_{\infty}} \quad T_A = 99.9^\circ\text{C}$$

دما در مرکز 99.9 درجه است (دما در لبه 0 درجه است) $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$ $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$ $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$

$$B_{(10,5)}$$

$$\text{Fig (4-10)} \quad \frac{r}{L} = 1 \quad \frac{1}{Bi} = 0.6 \Rightarrow \frac{\theta}{\theta_0} = 0.5$$

$$\text{Fig (4-11)} \quad \frac{r}{R} = 1 \quad \frac{1}{Bi} = 0.3 \Rightarrow \frac{\theta}{\theta_0} = 0.3$$

$$\left(\frac{\theta}{\theta_0} \right)_B = \left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \times \frac{\theta}{\theta_0} \right)_Z \left(\frac{\theta_0}{\theta_i} \times \frac{\theta}{\theta_0} \right)_r = (0.017 \times 0.5) (0.028 \times 0.3) \Rightarrow T_B = 99.99^\circ\text{C}$$

✓ مقدار حرارت انتقال یافته در زمان 4-22 ← برای مثال درجه $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$ $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$ $\frac{1}{Bi} = 0.6$ و $\frac{1}{Bi} = 0.3$

$$4-22 \Rightarrow \left(\frac{Q}{Q_0} \right)_{\text{total}} = \left(\frac{Q}{Q_0} \right)_1 + \left(\frac{Q}{Q_0} \right)_2 \left[1 - \left(\frac{Q}{Q_0} \right)_1 \right]$$

تفاوتی ندارد که کدام را 1 و کدام را 2 می‌گیریم و تنها باید مطمئن باشیم که هر دو یک نام واحد داشته باشند و در شکل مربوطه خودی است.

مثال: قطری با ابعاد $6 \times 12 \times 24$ cm ابتدا در دمای 1020°C است. به سبب پدیده انقباضی در دمای 20°C و ضریب

انقباض حرارتی $\alpha = 5 \times 10^{-7} \text{ } ^\circ\text{C}^{-1}$ (به فرض ثابت بودن) $\frac{1}{m^2}$ مقدار می کشد. به شکل کشید اختلاف دما را برای گرمترین و سردترین نقاط این اجزا بسنجید. $\rho = 7800 \text{ kg/m}^3$ و $k = 1 \text{ W/m}^\circ\text{C}$ در این زمان چه میزان از کل انقباض حرارت صورت گرفته است؟ چه مدت زمان سپری شود تا دما در مرکز به 200°C کاهش یابد.

برای اجزا: $k = 1 \text{ W/m}^\circ\text{C}$ و $\alpha = 5.4 \times 10^{-7}$ (سویب انقباض حرارتی $A-3$)

پوسته با کاهش دما \downarrow یعنی در دمای 20°C $\rightarrow h = 0$ زیرا انقباض حرارتی در تمام جایی ظاهر می شود است.

سردترین نقاط \rightarrow 1 و 2 مرکز است. از رابطه 4-23

گرمترین نقطه \rightarrow وسط

توضیح نسبت به مثال \rightarrow با این ابعاد در حفظ حرارت نسبی در زمانهای واقعی زودتر منتهی به احوال می شود. دمای مرکز داخل می شود 200°C با دمای واقعی مقایسه می شود اگر x بود دما در مرکز می شود. در این ابعاد و استوار نسبی هرگز در هر حال می شود. زمان لازم نسبت به گرم، زمان واقعی از آن کمتر است. زیرا بعد از آن که همگن است این عمل می کشد.

Heat Balance Integral Method (HBIM)

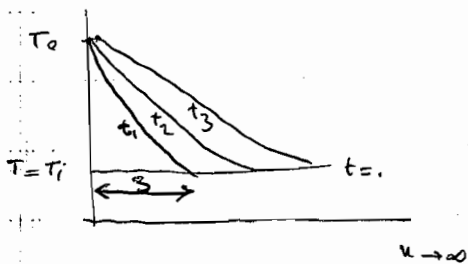
1/4

این روش برای این روش این است که رابطه کلی دما را در این روش از ابعاد در دو آزار ابعاد خودش یک معادله توابع حرارتی فرض می کند. بنابراین روشی دقیق نیست ولی در شرایط خاص ممکن است این خطا ناچیز باشد.

در این روش دما در تمام اجزا ابتدا T در همه مکانها T_i است.

$T(x, 0) = T_i$ ابتدا

$T(0, t) = T_0$ به طور کلی



هر چه زمان می کشد یعنی نفوذ حرارت به داخل عمیق تر می شود.

$S = \text{penetration depth} = \text{عمق نفوذ}$

$S = f(t)$ به نام زمان است

73 $\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$

با فرض تغییرات در دما، می توانیم این معادله را حل کنیم. حال اگر فرض کنیم دما در ابتدا T_0 و در انتها T_1 باشد.

$$\int_0^s \frac{\partial T}{\partial x^2} dx = \frac{1}{\alpha} \int_0^s \frac{\partial T}{\partial t} dx$$

$$\left. \frac{dT}{dx} \right|_s - \left. \frac{dT}{dx} \right|_0 = \frac{1}{\alpha} \int_0^s \frac{\partial T}{\partial t} dx \quad \text{HBI Equation}$$

فرض کنیم: $T = A + Bx + Cx^2$

این صورتی است که در آن دما در هر نقطه از طول میله به صورت یک تابع درجه دوم از مکان و زمان بیان می شود. در این حالت، دما در هر نقطه از طول میله به صورت یک تابع درجه دوم از مکان و زمان بیان می شود. در این حالت، دما در هر نقطه از طول میله به صورت یک تابع درجه دوم از مکان و زمان بیان می شود.

B.C1 $\Rightarrow x=0$ Any time $T=T_0 \Rightarrow A=T_0$

B.C2 $\Rightarrow x=L$ " $T=T_1 \Rightarrow T=T_0 + BS + CS^2$

B.C3 $\Rightarrow x=L$ " $\frac{dT}{dx} = 0 \Rightarrow \frac{dT}{dx} = B + 2CS \Rightarrow B = -2CS$
 $\Rightarrow C = \frac{T_0 - T_1}{L^2} \Rightarrow B = \frac{-2(T_0 - T_1)}{L}$

این معادله را می توانیم به صورت زیر بنویسیم:

$$\Rightarrow T = T_0 - 2 \frac{(T_0 - T_1)}{L} x + (T_0 - T_1) \frac{x^2}{L^2}$$

این معادله را می توانیم به صورت زیر بنویسیم:

حال اگر HBI را در این معادله قرار دهیم، داریم:

در HBI $\Rightarrow 0 = -2(T_0 - T_1) \frac{1}{L} = \frac{1}{\alpha} \int_0^s \frac{dT}{ds} \frac{ds}{dt} dx$

در اینجا $\frac{dT}{ds}$ و $\frac{ds}{dt}$ را می توانیم از معادله بالا بدست آوریم.

$$\Rightarrow 2\alpha(T_0 - T_1) \frac{1}{L} = \frac{ds}{dt} \int_0^s \left[2(T_0 - T_1) \frac{x}{L^2} - (T_0 - T_1) \frac{2x}{L^2} \alpha \right] dx$$

$$\Rightarrow \frac{\alpha}{L} = \frac{ds}{dt} \left[\frac{x^2}{L^2} - \frac{x^3}{3L^2} \right]_0^s = \frac{ds}{dt} \left[\frac{1}{6} \right] \Rightarrow \frac{6\alpha}{L} = \frac{ds}{dt}$$

$$\Rightarrow \int 6\alpha dt = \int s ds \Rightarrow 6\alpha t = \frac{1}{2} s^2 + C'$$

$$\Rightarrow s = \sqrt{12\alpha t}$$

in $t=0 \Rightarrow s=0 \Rightarrow C'=0$

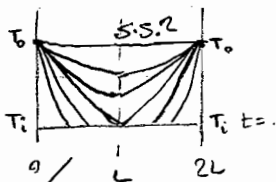
$$T = T_0 - 2(T_0 - T_i) \frac{x}{s} + (T_0 - T_i) \frac{x^2}{s^2} \quad , \quad s = \sqrt{12\alpha t}$$

بنابراین دما سطحی در زمان بر حسب s تقریباً
 معادله فوقی می‌گردد در هر زمان و مکان T را می‌توانیم

مثال: دیوار غیر محدودی است ابتدا در دمای 50°C در یک طرف آن دمای سطح آن به 100°C افزایش می‌یابد توزیع دما پس از گذشت 1 min از شروع عملیات را برآوردیم حرکت از دو جهت برود در هر مورد با استفاده از پارامتر s و با توجه به اینکه در هر دو طرف معادله یکسان خواهد بود.

الف) دیوار چقدر است
 ب) دیوار چقدر است
 ج) فرض کنیم بین اینها - عرض دیوار را بداند s را می‌توانیم معادله را در آن فرض کنیم

مثال: دیواری است به ضخامت $2L$ ابتدا در دمای T_i در یک طرف آن و در طرف دیگر آن به دمای T_0 افزایش داده می‌شود با استفاده از روش HBE توزیع دما در این دیوار را بداند.
 انواع شرایط مرزی را می‌توانیم داشته باشیم که با اعمال این شرایط می‌توانیم شرایط را بداند.



این نوع \rightarrow در صورت این دیوار می‌توانیم در هر جهت داشته باشیم و این دیوار محدود است اما این معادله را می‌توانیم از رسیدن \rightarrow معادله (تقریباً) در هر دو جهت را بداند و این معادله را می‌توانیم از آن پس از شرط این نوع می‌توانیم داشته باشیم.

در این \rightarrow اندازه s را بداند و می‌توانیم s را بداند.

Pore penetration period
 Post ~ ~

1. دوره قبل از نفوذ دمای $t < \frac{L^2}{12\alpha}$
 2. عبور از $t > \frac{L^2}{12\alpha}$

مثال: $T = \frac{L^2}{12\alpha}$ می‌توانیم معادله را بداند و این معادله را می‌توانیم از آن پس از شرط این نوع می‌توانیم داشته باشیم.

صلاحتی:

$$\left(\frac{dT}{dx} \right)_L - \left(\frac{dT}{dx} \right)_0 = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dx} dx \quad \text{HBI}$$

Assume: $T = A' + B'x + C'x^2$

B.C1 $x=0, T=T_0 \rightarrow T_0 = A'$

B.C2 $x=L, \frac{dT}{dx} = 0 \Rightarrow B' + 2C'L = 0 \Rightarrow B' = -2C'L$

توجه: در اینجا چون دما در انتهای میل به بی نهایت می رود پس در آنجا گرادیان دما صفر می شود.

$T = T_0 - 2C'Ln + C'n^2$

در اینجا C' را پیدا می کنیم.

HBI: $0 - (-2C'L) = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dx} dx$

$$2C'\alpha L = \frac{dC'}{dt} \int_0^L \frac{dT}{dC'} dx \Rightarrow 2C'\alpha L = \frac{dC'}{dt} \int_0^L (-2Lx + x^2) dx$$

$$\Rightarrow 2C'\alpha L = \frac{dC'}{dt} \left[-\frac{2Lx^2}{2} + \frac{x^3}{3} \right]_0^L \Rightarrow 2C'\alpha L = \frac{2}{3} L^3 \frac{dC'}{dt}$$

$$\frac{dC'}{C'} = \frac{-3\alpha}{L^2} dt \rightarrow \ln C' = \frac{-3\alpha}{L^2} t + \text{Const}$$

in $t = \frac{L^2}{12\alpha}$ at $x=L, T=T_i$ در این زمان در $x=L$ در $x=L$

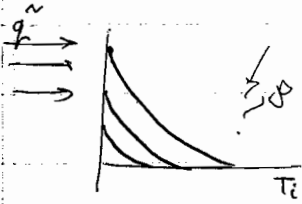
$T = T_0 - 2C'Ln + C'n^2 \Rightarrow T_i = T_0 - 2C'L^2 + C'L^2 \rightarrow C' = \frac{T_0 - T_i}{L^2}$ در $x=L$ و $t = \frac{L^2}{12\alpha}$

$$\ln \frac{T_0 - T_i}{L^2} = \frac{-3\alpha}{L^2} \times \frac{L^2}{12\alpha} + \text{Const} \rightarrow \text{Const} = \frac{1}{4} + \ln \frac{T_0 - T_i}{L^2}$$

$$\ln C' = \frac{-3\alpha}{L^2} t + \frac{1}{4} + \ln \frac{T_0 - T_i}{L^2} \Rightarrow C' = \frac{T_0 - T_i}{L^2} e^{\frac{1}{4} - \frac{3\alpha}{L^2} t}$$

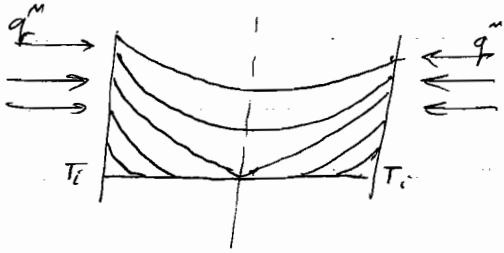
$T = T_0 - 2C'Ln + C'n^2$

$t \rightarrow \infty \Rightarrow C' = 0 \Rightarrow T = T_0$ در $t \rightarrow \infty$ در $T = T_0$



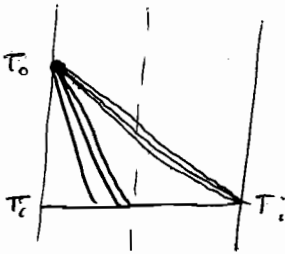
دیواره محدود ابتدای T_i - ط یکنواخت - این شرایطی می باشد

BCT : $\frac{dT}{dx} = -\frac{q''}{k}$ at $x=0$ شرط مرزی اول



دیواره محدود

اصلاً جواب 303 ندارد - برآیند این شرایطی است



تفاوتی که طرف با بالا بردیم یک طرف دما را اضافه کردیم

انصاف یعنی یوازی یوازی به خط راست عمل می کنند
به زوای مختلف از سمت چپ و راست می آیند یعنی دما را تغییر می دهد

مثال 1 : دیواری است فولادی که می توان آن را سرد کرد و فرض کنیم دمای برون آن 25°C است. در یک طرف آن یک جبهه دما 35°C کاغذی قرار می شود. مطلوب است بدان فاصله 2.5cm از سطح دیوار چقدر دما است 30s پس از آن $(k = 4.5 \frac{\text{W}}{\text{m}\cdot\text{K}})$

$\alpha = 1.4 \times 10^{-5} \frac{\text{m}^2}{\text{s}}$

$\frac{T - T_i}{T_0 - T_i} = \text{erfc} \left(\frac{x}{2\sqrt{\alpha t}} \right) *$

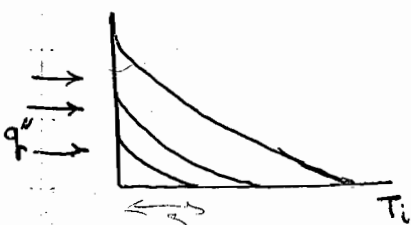
$\frac{x}{2\sqrt{\alpha t}} = \frac{2.5 \times 10^{-2}}{2\sqrt{1.4 \times 10^{-5} \times 30}} = 0.61$ مقدار جدول $\text{erfc}(0.61) = 0.611$ * در erf $T = 166.36^\circ\text{C}$

$T = T_0 - 2(T_0 - T_i) \frac{x}{S} + (T_0 - T_i) \frac{x^2}{S^2}$ مقدار جدول $S = \sqrt{12\alpha t} = 0.07\text{m}$

at $x = 2.5\text{cm} \rightarrow T = 159.7^\circ\text{C}$

مقدار جدول 30s دریا

7cm نزدیک کند



به علاوه بر این که محور تقاطع گرما یعنی کند دمای سطح نیز ثابت نمی ماند

$\frac{dT}{dx} \Big|_S - \frac{dT}{dx} \Big|_0 = \frac{1}{\alpha} \int_0^S \frac{dT}{dt} dx$ HBI

Assume: $T = A + Bx + Cx^2$

at $x=0$: $\frac{dT}{dx} = \frac{-q''}{k}$

at $x=S$: $T = T_i$, $T_i = A - \frac{q''}{k}S + CS^2$

at $x=S$: $\frac{dT}{dx} = 0$, $0 = -\frac{q''}{k} + 2CS \rightarrow C = \frac{q''}{2kS}$

$A = T_i + \frac{q''}{k}S - \frac{q''}{2k}S = T_i + \frac{q''}{2k}S$

$T = T_i + \frac{q''S}{k} - \frac{q''x}{k} + \frac{q''}{2kS}x^2$

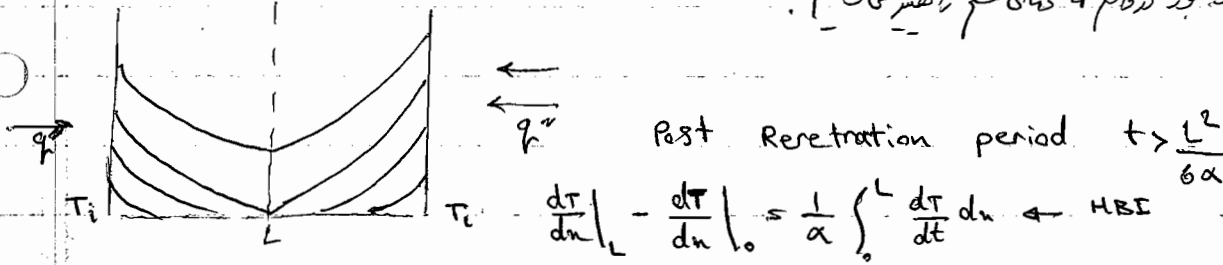
HBI: $0 - (-\frac{q''}{k}) = \frac{1}{\alpha} \int_0^S \frac{dT}{ds} \frac{ds}{dt} dn \rightarrow \frac{q''\alpha}{k} = \frac{ds}{dt} \int_0^S (\frac{q''}{2k} - \frac{q''}{2kS}x^2) dn$

$\frac{q''\alpha}{k} = \frac{ds}{dt} \left[\frac{q''x}{2k} - \frac{q''x^3}{6kS} \right]_0^S = \frac{ds}{dt} \left[\frac{1}{3} \frac{q''S}{k} \right] = 0$

$3\alpha dt = S ds \rightarrow 3\alpha t = \frac{1}{2}S^2 + Const$

$t=0 \rightarrow S=0 \rightarrow Const = 0$

$S = \sqrt{6\alpha t}$ → S برد در تابع 4 دایه‌ها $\frac{1}{2}S^2 = 3\alpha t$ \rightarrow $S = \sqrt{6\alpha t}$ \rightarrow S برد در تابع 4 دایه‌ها $\frac{1}{2}S^2 = 3\alpha t$ \rightarrow $S = \sqrt{6\alpha t}$



Post Retraction period $t > \frac{L^2}{6\alpha}$
 $\frac{dT}{dx} \Big|_L - \frac{dT}{dx} \Big|_0 = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dt} dn \leftarrow$ HBI

Assume: $T = A' + B'x + C'x^2$

$x=0$: $\frac{dT}{dx} = \frac{-q''}{k}$, $B' = \frac{-q''}{k}$

$x=L$: $\frac{dT}{dx} = 0$, $B' + 2C'L = 0 \rightarrow C' = \frac{q''}{2kL}$

شماره‌های سوراخ در این \rightarrow $\frac{1}{2}S^2 = 3\alpha t$ \rightarrow $S = \sqrt{6\alpha t}$

$T = A' - \frac{q''}{k}x + \frac{q''}{2kL}x^2 \rightarrow$ HBI $\rightarrow 0 - (-\frac{q''}{k}) = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dt} \frac{dA'}{dt} dn$
 $\frac{q''\alpha}{k} = \frac{dA'}{dt} \int_0^L dn = \frac{dA'}{dt} L \rightarrow \frac{dA'}{dt} = \frac{q''}{kL} \rightarrow A' = \frac{q''\alpha}{kL}t + Const$

at $x=L$: $\frac{d^2 T}{dx^2} = t$ $T=T_2$ $A' = T_1 + \frac{qL}{k} - \frac{qL}{2k} = T_1 + \frac{qL}{2k}$

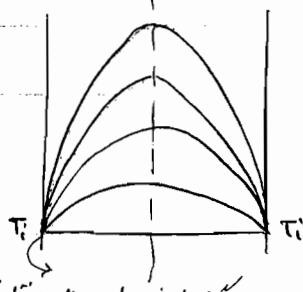
$T_1 + \frac{qL}{2k} = \frac{q\alpha}{kL} \cdot \frac{L^2}{6\alpha} + \text{const}$ $\text{const} = T_2 - \frac{qL}{2k}$

$A'' = \frac{q\alpha}{kL} t + T_1 - \frac{qL}{2k}$

$T = T_2 - \frac{qL}{2k} + \frac{q\alpha}{kL} t - \frac{q}{k} x + \frac{q}{2Lk} x^2$

وقتی $T \rightarrow T_1$ پهنای افزایش می یابد چون با افزایش
تدریجی آن می بینیم و وقتی انرژی داریم اما در واقعیت
همگرم با حفظ اطرافش می باشد

شکل دمای در حالت پهنای L است در دمای T_1 به طور کلی با ورود جریان برین چون آن تولید انرژی خاصی می شود
در طول دیواره همپای در دمای T_2 حفظ می شود. مطلوب است رابطه T را توزیع دما در این دیواره.



① عمق نفوذ نظیر همپای با اتحاد جریان $\frac{q}{k}$ است با هم گرم می شوند اما لایه $\frac{q}{k}$ دمای T دارد
خارجی چون فاصله شان از جدار کمی کمتری دارد

گرادیان دما در حال افزایش
است یعنی هرچه جریان می گذرد بیشتر
تدریجی که در عرض L این تدریج T_1 است
باید در تدریج که در وسط L می باشد

$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{q}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$

$\int_0^L \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} dx + \int_0^L \frac{q}{k} dx = \int_0^L \frac{1}{\alpha} \frac{dT}{dt} dx$

Assume: $T = A + Bx + Cx^2$

in: $x=0$ $T=T_1 \rightarrow A=T_1$
 $x=L$ $\frac{dT}{dx} = 0$ $B+2cL=0 \rightarrow B=-2cL$

$T = T_1 - 2cLx + cx^2$

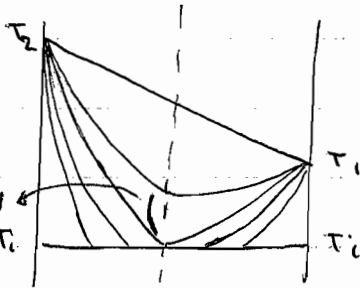
در T در $x=L$ از این حالت داریم

HBI : $0 - (-2cL) + \frac{qL}{k} = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dt} \frac{dc}{dx} dx$

$\alpha (2cL + \frac{qL}{k}) = \frac{dc}{dt} \int_0^L (-2Lx + x^2) dx$

$$\alpha \left(\rho c L + \frac{hL}{k} \right) = \frac{dc}{dt} \left[-Lu^2 + \frac{u^3}{3} \right]_L$$

شرط اول در $x=0$ ، $T=T_i$



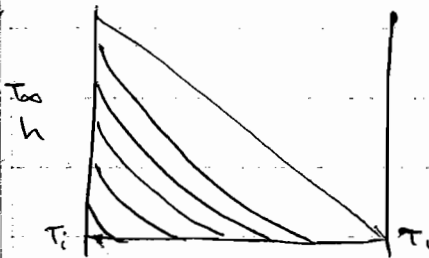
در این حالت به هر دو طرف درجه اول

بر این حالت نیز درجه اول در وسط دیوار به هم می رسند.

این حالت $Ss \sqrt{\alpha t}$ یا $hL > \alpha$ یا $hL > Ss \sqrt{\alpha t}$

و چون وابسته نیست در نتیجه (تغییر) اختلاف دما

کمتر می شود.



عمل از طرف دمای سطح به هم می آید و در نتیجه دمای

Convection در سطح به هم می آید و در نتیجه

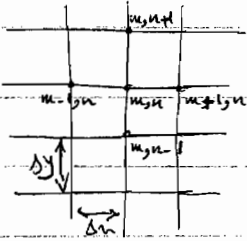
SSZ زمانی است که این دو با هم برابر شوند

چون $\frac{dT}{dx}$ در حال افزایش است در نتیجه رسانش \uparrow

Assume: $T = (A + Bx + Cx^2)(A' + B'y + C'y^2)$

این دو درجه اول به هم می آید

Numerical method:



$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$\rightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{1}{\Delta x^2} (T_{m-1,n} + T_{m+1,n} - 2T_{m,n})$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = \frac{1}{\Delta y^2} (T_{m,n-1} + T_{m,n+1} - 2T_{m,n})$$

$$\frac{\partial T}{\partial t} = \frac{T_{m,n}^{P+1} - T_{m,n}^P}{\Delta t}$$

در این روش، در هر گام زمانی، دما در تمام نودها را همزمان محاسبه می‌کنیم. این روش را روش P می‌نامیم.

در این روش، در هر گام زمانی، دما در تمام نودها را همزمان محاسبه می‌کنیم. این روش را روش P می‌نامیم.

$$\frac{1}{\Delta x^2} (T_{m-1,n}^P + T_{m+1,n}^P - 2T_{m,n}^P) + \frac{1}{\Delta y^2} (T_{m,n-1}^P + T_{m,n+1}^P - 2T_{m,n}^P) = \frac{1}{\alpha} \frac{1}{\Delta t} (T_{m,n}^{P+1} - T_{m,n}^P)$$

در این روش، در هر گام زمانی، دما در تمام نودها را همزمان محاسبه می‌کنیم. این روش را روش P می‌نامیم.

P $\Delta x = \Delta y$

$$T_{m,n}^{P+1} = \frac{\alpha \Delta t}{\Delta x^2} (T_{m-1,n}^P + T_{m+1,n}^P + T_{m,n-1}^P + T_{m,n+1}^P) - \frac{4\alpha \Delta t}{\Delta x^2} T_{m,n}^P + T_{m,n}^P$$

در این روش، در هر گام زمانی، دما در تمام نودها را همزمان محاسبه می‌کنیم. این روش را روش P می‌نامیم.

$$P \frac{\alpha \Delta T}{\Delta u^2} = \frac{1}{4}$$

$$T_{max}^{P+1} = \frac{1}{4} [P \text{ (محاسبه دما) }]$$

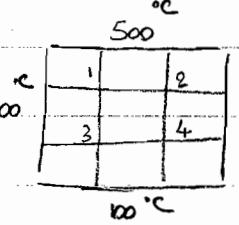
استدلال منطقی و فیزیکی کار را محدود می کند زیرا در صورت عدم مشخص شدن

در صورت 5m و 5y و 5t، با فرض اینکه یک گرمی در هر یک از اینها

5m و 5y - اینها را با هم در نظر می گیریم زیرا 5t از سردی بالاتر است

مثال فرضی: سطح 10m² در 5m و 5y و 5t که در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است.

مثال: سطح 5m² است. سازه با طول سطح 9m و در طرف آن در دمای 100°C و سطح چارچوب سردا 500 است. توزیع دما در این سطح P به طوری است که در این دما 200°C افزایش دما می شود. مقیاس دما در هر یک از اینها 200°C است. $\alpha = 8.85 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$ و $k = 215 \text{ W/m}^2\text{C}$

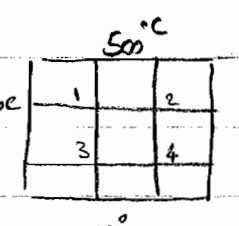


در صورت 5m و 5y و 5t که در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است.

1. نظر 1: $500 + 100 + T_3 + T_2 - 4T_1 = 0$ و $T_1 = T_2$

3. نظر 3: $100 + 100 + T_1 + T_4 - 4T_3 = 0$ و $T_3 = T_4$

نتیجه: $T_1 = 250$ و $T_3 = 150$



$\Delta u = 0.03 \text{ m}$ و $\alpha = 8.85 \times 10^{-5} \text{ m}^2/\text{s}$

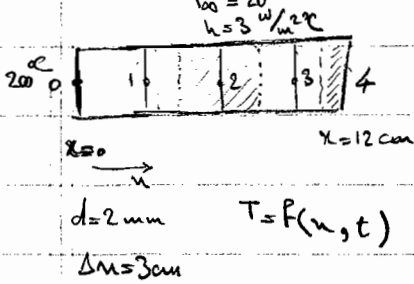
if $\frac{\alpha \Delta T}{\Delta u^2} = \frac{1}{4} \rightarrow \Delta t = 2.54 \text{ Sec}$

فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است.

	P_0	P_1	P_2	P_3	P_4	P_5
T_1	250	250	256	259.37	260.94	261.72
T_2	250	275	281.25	284.37	285.94	281.72
T_3	150	150	156.25	159.37	160.94	161.72
T_4	150	175	181.25	184.37	185.94	186.72
Δt	0	2.54s	5.08s	7.62	10.16	12.7

از طرفی این سازه 135°C است که در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است. فرض 2m از اینها در 100°C است.

مثال 2: میل است که طول آن 12 cm و قطر آن 2 mm در مقابل صورت با محیط خود در 20°C است. به طریقی که در شریک می باشد. دمای 200°C گرم می شود. چگونه با توزیع دما در طول آن بر این مسئله از روش های مختلف استفاده می شود تا با یکدیگر نشان داده شود. استقال که با محیط خود صورت می گیرد. $h = 3 \text{ W/m}^2\text{C}$ و $T_{\infty} = 20^\circ\text{C}$ فرض کرد.



$$\frac{\partial}{\partial b} = \frac{C_p h m (L-x)}{C_p h m L}$$

برای تغییرات دما در طول میل، در وقت t در نقطه x دما $T = F(x, t)$ است.

$d = 2 \text{ mm}$
 $\Delta x = 3 \text{ cm}$
 $T = F(x, t)$

برای $i=1, 2, 3$ → $kA \frac{T_{i-1}^P - T_i^P}{\Delta x} + kA \frac{T_{i+1}^P - T_i^P}{\Delta x} + hP\Delta x(T_{\infty} - T_i^P) = \rho A \Delta x C \frac{dT_i^P}{dt}$

برای $i=4$ → $kA \frac{T_{i-1}^P - T_i^P}{\Delta x} + hP\frac{\Delta x}{2}(T_{\infty} - T_i^P) + hA(T_{\infty} - T_i^P) = \rho A \frac{\Delta x}{2} C \frac{dT_i^P}{dt}$

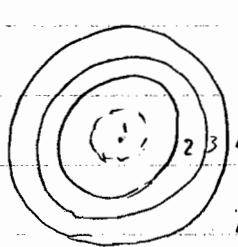
در این مسئله، چون دما در تمام طول میل یکسان است، می توانیم از روش های ساده تر استفاده کنیم.

در صورت T_i^P در تمام طول میل یکسان است:

$$2kA + hP\Delta x = \rho A \Delta x C \frac{1}{\Delta t}$$

$$1 + \frac{hP\Delta x^2}{2kA} = \frac{\rho A \Delta x^2}{2kA \Delta t}$$

مثال 3: سه میل است که شعاع آن 3 cm و دمای محیط آن 20°C است. به طریقی که در شریک می باشد. دمای 200°C گرم می شود. چگونه با توزیع دما در طول آن بر این مسئله از روش های مختلف استفاده می شود تا با یکدیگر نشان داده شود. استقال که با محیط خود صورت می گیرد. $h = 5 \text{ W/m}^2\text{C}$ و $T_{\infty} = 20^\circ\text{C}$ فرض کرد.



در این مسئله، چون دما در تمام طول میل یکسان است، می توانیم از روش های ساده تر استفاده کنیم.

برای $i=1$ → $k \frac{2\pi \Delta r_1}{L} (T_{i+1} - T_i) + q \pi (\frac{\Delta r_1}{2})^2 = \rho \pi (\frac{\Delta r_1}{2})^2 C \frac{dT_i}{dt}$

برای $i=2, 3$ → $k \frac{2\pi (\frac{\Delta r}{2} + (i-2)\Delta r)}{L} (T_{i-1} - T_i) + k \frac{2\pi (\frac{\Delta r}{2} + (i-1)\Delta r)}{L} (T_{i+1} - T_i) + q \pi [(\frac{\Delta r}{2} + (i-2)\Delta r)^2 - (\frac{\Delta r}{2} + (i-2)\Delta r)^2] = \rho \pi [(\frac{\Delta r}{2} + (i-1)\Delta r)^2 - (\frac{\Delta r}{2} + (i-2)\Delta r)^2] C \frac{dT_i}{dt}$

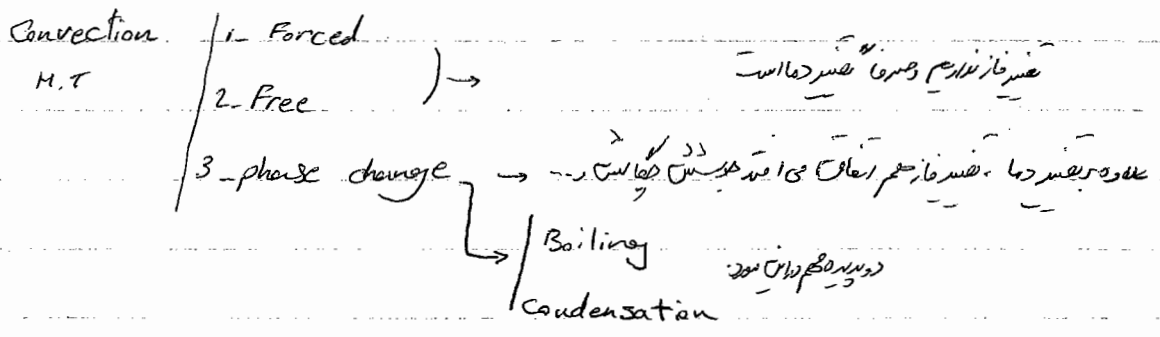
$$i=4 \rightarrow k2\pi \left[(i-2)r + \frac{\Delta r}{2} \right] \left(\frac{T_i - T_i^p}{\Delta r} \right) + h2\pi R(T_{\infty}^p - T_i^p) + q \left[\pi R^2 - \pi \left[(i-2)\Delta r + \frac{\Delta r}{2} \right]^2 \right] \\ = P \left[\pi R^2 - \pi \left[(i-2)\Delta r + \frac{\Delta r}{2} \right]^2 \right] e^{-\frac{P r}{k}} \frac{P}{\Delta r}$$

شرط سلسله وارده در جبهه اول و دوم
 با هم مساوی است و با \$i\$ و \$\Delta r\$ و \$h\$

chapter 5 - Forced convection H-T

محل در جریان مضطرب در یک \$T_{\infty}\$ و انتقال حرارت از سطح \$T_s\$ در حین جریان مضطرب

$$q = h A \Delta T \\ h = R^{-1}$$



این فصل خصوصاً در مورد جریانات تکانه ای و انتقال حرارت در حین جریان مضطرب و انتقال حرارت در حین تغییر فاز

Theoretical: برای این \$h\$ در حین جریانات تکانه ای / برای این \$h\$ در حین جریانات تکانه ای
 Experimented: \$k - 0.8\$ تا \$0.9\$

مطالعه نظری و تجربی طایفه مطالعات این زمینه است و انتقال حرارت در حین تغییر فاز

به کار دم و سافت میل از نایک که در واقع از اطلاعات تجربی به دست آمده است.

مطالعات تجربی بر این هستند که سازه‌های سرد و جریان سردی صاف / جریان داخل لوله با اعداد گرن و فویند با زیاد و البته این مطالعات هنوز در دسترس نیستند.
مطالعات تجربی و همگونی کمتری ندارد و همگونی شکل هندسی این توان سافت در برش کردن می‌دهند زیاد است.

اینکه البته برای ششوی هم توان روش سردی با ششوی کار دارد و به اندازه ششوی که می‌تواند در آن قرار دهد و اطلاعات به صورت مفصلی به سوتند.

Force convection:

u_{∞} از صفر بیشتر است و در سطح صاف جاری است و در آن غلبه فعلی 5 منتهی را ششوی دنبال می‌کند.
6 و ... و تجربی ...

- 1- در صورتی که در سطح صاف u_{∞} در صورتی که در سطح صاف
- 2- در صورتی که در لوله u_{∞} در صورتی که در لوله

مورد 2 کمتر از مورد 1 است. حالت 2 در گریه ششوی که در لوله است.
Laminar جریان (لایه‌ای) آرام
Turbulent جریان آشوب
درین حالت بیشتر تمرکز در جریان آرام است.

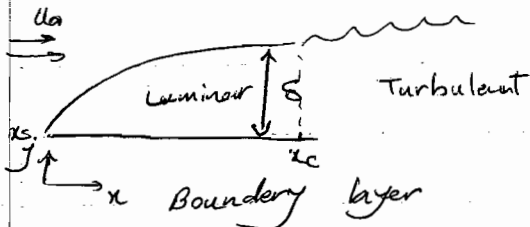
Laminar Flow over Flat wall: (Fluid Mechanics).

در جریان $Free convection$ و حالت $forced convection$ (یعنی مجبور می‌شود) که است و در جریان $Force convection$ قرار گرفتن هم گرم است.
ساده و روشی در حرکت است.



حالت جریان $Free convection$ و حالت $forced convection$ (یعنی مجبور می‌شود) که است و در جریان $Force convection$ قرار گرفتن هم گرم است.
ساده و روشی در حرکت است.

تست از سیال بسیار سرد مورد نظر ما منقبض باره به تعریف لایه مرزی



سین لایه منگول روی دیواره $\delta = 0$ را آخرین منگول $u = 0$ است

δ ضخامت لایه مرزی

فرض کنیم منگول دوری باشد

فرضیات: ۱- منگول دوری (خشک بودن / نگر در جریان)

۲- در شرایط SS هستیم (عدم تغییر با زمان)

۳- شتاب منگول ثابت

$$\delta = f(x) = ?$$

$$u = f(x, y) = ?$$

ضخامت لایه مرزی در حد mm است و دانه های صفت (دولر) به علت اینکه منگول دوری خیلی نزدیکتر از δ است منگول از اثرات دانه های دیواره صرف نظر کرد.

در حدود $10^{-4} < x < 10^{-2}$

جریان آرام و لایه δ ضخیم حرکت میکند و انتقال حرارت، جرم، موافق از نوع انتقال مولکولی است.

جریان آشفته و در این جریان، دی δ کوچکتر است. این دی که کوچکتر است انتقال حرارت، جرم، موافق از نوع انتقال مولکولی است.

انتقال جرم، حرارت و موافق می شوند یعنی علاوه بر پدیده δ مولکولی وجود δ است انتقال پدیده δ در حرارت در δ که در δ پدیده δ مولکولی δ و δ تا δ است δ پدیده δ .

بسیار ما برای δ آرام و آشفته بودن جریان Re است

$$Re = \frac{\rho u x}{\mu}$$

$Re < 10^5$ آرام
 $Re > 10^6$ شلایط

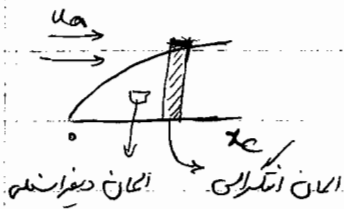
هر چند Re خاص خود را دارد مثلاً در حد $Re < 1000$ آرام و $Re > 10000$ آشفته

نمونه سوال δ پدیده δ مولکولی = تا δ است δ .

$$Re = 5 \times 10^5$$

$$5 \times 10^5 = \frac{\rho u x_c}{\mu} \Rightarrow \delta$$

برای δ است آوردن x_c

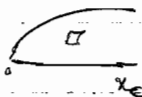


حال مودر حجم دارتری می نویسیم

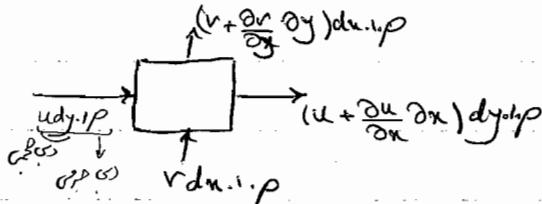
تفاوت ظهری این دو حالت:

در حالت اول به جای ماصح لا به فندی مکرر کنند
 اینک ضلع روی دیوار است، ضلع دیگر در حال مکرر کنند

Differential Formulation:



① Mass Balance:

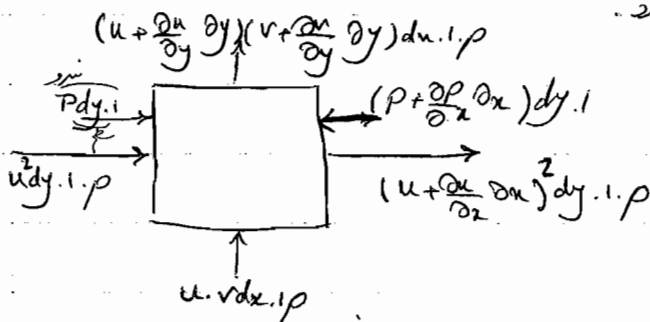


توسعه حجم نسبی (SS) در 2 هم داریم چون ماصح لا به فندی است.
 به ترتیب ماصح لا

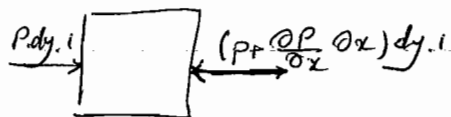
$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

② Momentum (Force) Balance: (x direction)

برای جهت x ماصح لا به فندی ماصح لا به فندی

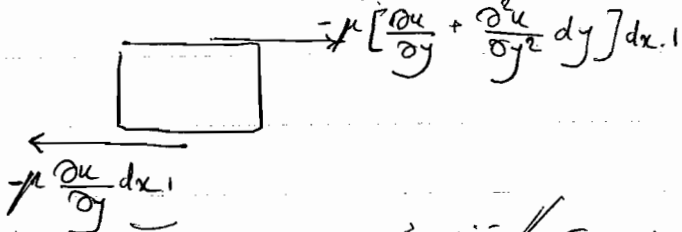


در جهت x ماصح لا به فندی ماصح لا به فندی ماصح لا به فندی



لا و این اصله فک ر همدون ماصح لا به فندی این 8 در حد mm است این از تقویم فک ر دبالا و این صرف نظر کنیم

ایمان نسبت به بالا یا پایین سوختن بیشتر و لایه بالا سوختن کمتر است. پس لایه پایین یک شش برقی دارد که ایمان را از خود حرکت می دهد به سمت تحت و لایه بالا ایمان را خود حرکت می دهد (صورت)



نقطه نسبت به خود هم سرعتهای متفاوت است پس در هر دو جهت هم یک شش برقی به سمت بالا و پایین داریم و چون این مقدار یکسان است پس فرض می کنیم از شش های برقی یک طرفه که چون صرف نظر می کنیم

1. $\mu \frac{\partial v}{\partial x} dy$

که در هر دو جهت نیوسیم به این حالت بود

2. $-\mu \left[\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} dx \right] dy$

سین در حالت یک طرفه در هر دو جهت داریم حال می توانیم موازنه نیوسیم و

از شش های درون و نیروی شارژی صرف نظر کردیم و اما در Free Conv این 2 قابل صرف نظر است

که زیر باقی نماند که هر دو هستند و به همین دلیل است که بعضی نیروها در حالت موازنه نیوسیم گفته می شود. نیروی باقی نماند بزرگ هستند. پس گفته می شود، نیروی باقی نماند هم گفته می شود.

زیرا نیروی وزن نیوسیم

در Force Conv ، انتقال حرارت و سیالات هم از هم جدا شده و پس با هم ادغام می شه

در Free Conv ، انتقال با هم و هم زمان حل می شه.

مگر این موازنه را هم می توان انجام داد:

$$\rho \left[u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} \right] = \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} - \frac{\partial P}{\partial x}$$

که همان موازنه انرژی جنبشی است پس در هر دو جهت موازنه داریم 2 تا برای u ، 1 تا برای P و 1 تا برای v ، اما شرط موازنه این معادله در هر دو جهت است پس موازنه می شه و پس از آن موازنه انجام است.

Integral Formulation:

در یک سیال که در یک مقطع عرضی جریان آزاد.

صاف که داخل در یک مقطع عرضی جریان دارد (در حالت دینامیک)

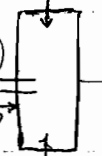
صاف که در بالا قرار گرفته و در پایین سطح است و تنش برشی در آن (در حالت دینامیک)

که در این صورت بر این مقطع عرضی در یک مقطع عرضی

در این صورت در یک مقطع عرضی



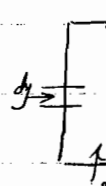
$$\frac{d}{dx} \int_0^h u \rho dy$$



$$\int_0^h u dy \rho + \frac{d}{dx} \int_0^h u \rho dy$$

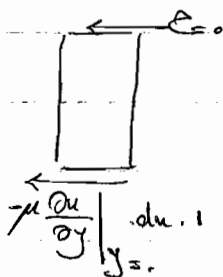
در این صورت در یک مقطع عرضی

$$\frac{d}{dx} \int_0^h u \rho dy$$



$$\int_0^h u^2 dy \rho + \frac{d}{dx} \int_0^h u^2 \rho dy$$

در این صورت در یک مقطع عرضی



در این صورت در یک مقطع عرضی

در این صورت در یک مقطع عرضی

$$\rho \frac{d}{dx} \int_0^h (u_\infty - u) u dy = \mu \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0}$$

M.B.I
انتقال
الاش
موسوم

در این صورت در یک مقطع عرضی

در این صورت در یک مقطع عرضی

Assume: $u = A + By + Cy^2 + Dy^3$

in 1) $y=0$ $u=0$ $3) y=h$ $\frac{\partial u}{\partial y} = 0$

2) $y=h$ $u=u_\infty$ $4) y=0$ $\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = 0$ $u=v=0$

Assume $u = A + By$

فرض اینکه u زیاد:

1) $y=0, u=0, A=0$

$\rightarrow u = u_{\infty} \frac{y}{\delta}$

2) $y=\delta, u=u_{\infty}, B = \frac{u_{\infty}}{\delta}$

in MBI δ

$$\rho \frac{d}{dx} \left[\int_0^{\delta} (u_{\infty} - u_{\infty} \frac{y}{\delta}) u_{\infty} \frac{y}{\delta} dy \right] = \mu \frac{u_{\infty}}{\delta}$$

$$\rho u_{\infty}^2 \frac{d}{dx} \left(\int_0^{\delta} \left(\frac{y}{\delta} - \frac{y^2}{\delta^2} \right) dy \right) = \mu \frac{u_{\infty}}{\delta}$$

$$\rho u_{\infty}^2 \frac{d}{dx} \left[\frac{y^2}{2\delta} - \frac{y^3}{3\delta^2} \right]_0^{\delta} = \mu \frac{u_{\infty}}{\delta}$$

$$\rightarrow \frac{\rho u_{\infty}}{6} \frac{d\delta}{dx} = \frac{\mu}{\delta} \rightarrow \delta d\delta = \frac{6\mu}{\rho u_{\infty}} dx$$

$$\rightarrow \frac{1}{2} \delta^2 = \frac{6\mu}{\rho u_{\infty}} x + \text{Const}$$

$x=0, \delta=0, \text{Const}=0$

$$\frac{\delta^2}{x^2} = \frac{12\mu}{\rho u_{\infty} x} \rightarrow \frac{\delta}{x} = \frac{\sqrt{12}}{Re_x^{1/2}} \rightarrow \frac{\delta}{x} = 3.464 Re_x^{-1/2}$$

$$\frac{\delta}{x} = 4.64 Re_x^{-1/2}$$

پس δ است:

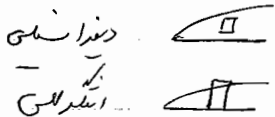
در فرمول δ به جای Re_x عدد Re_x را قرار دهیم.

$$\frac{\delta}{x} = 5 Re_x^{-1/2}$$

پس $u = A + By + Cy^2$ \leftarrow در این صورت u است

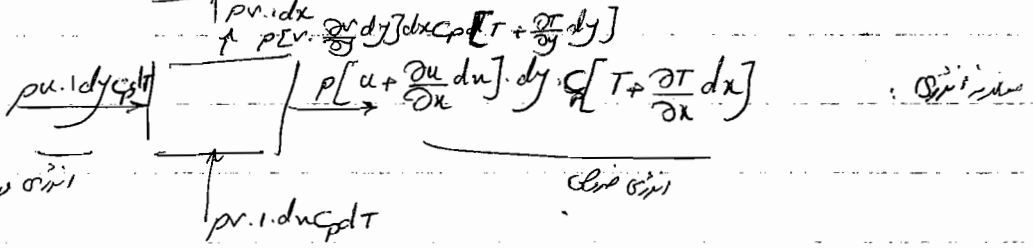
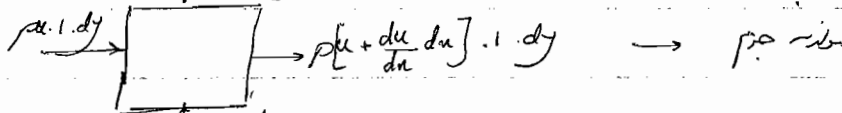
Laminar Flow over Flat plate Energy Balance

از خودرئیس - دینامیک در استرالی و توان می سید کرد
روش دینامیک جوی مایل ابتدا خود کرد و می توان برای روش استرالی حساب خواص کرد



روش دینامیک

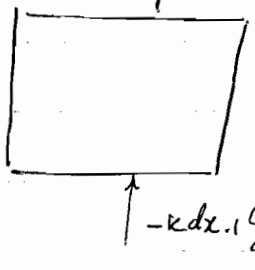
نویسنده: SS - دینامیک جوی مایل است
از روش دینامیک جوی مایل صرف نظر کردم است نه صرف نظر کرده
 $\rho [v + \frac{du}{dn}] dn$



دینامیک و دینامیک است است و اتصال حرکت با انرژی است
نویسنده: SS - دینامیک جوی مایل است (یعنی به طریقی در دینامیک جوی مایل)
در همان دینامیک جوی مایل در نظر می آید که از روش است

اگر انسان حرارتی بخورد صورت خود را در برابر خود می کشد و می کشد و می کشد و می کشد

$$q - k dx \cdot \left[\frac{\partial T}{\partial y} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} dy \right]$$



در روش:

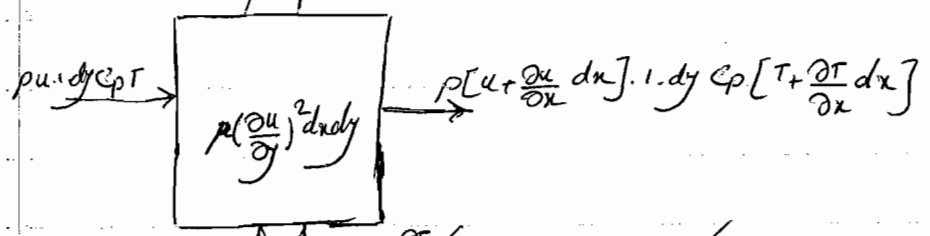
یعنی حرارتی که سیال جوی می خورد حرارتی که در دینامیک جوی مایل است و در دینامیک جوی مایل است
در این روش صرف نظر می کنیم یعنی در روش استرالی صرف نظر می کنیم زیرا

درجه حرارت در یک طرف بوده است $\rho u dy c_p T$ از سمت چپ میگذرد و از سمت راست $-k dy \frac{\partial T}{\partial x}$ میگذرد. در حالت پایدار $\rho u dy c_p [T + \frac{\partial T}{\partial x} du]$ $\rho u dy c_p T$ $-k dy \frac{\partial T}{\partial x}$ $\rho u dy c_p [T + \frac{\partial T}{\partial x} du]$

و نسبت به u و v که در یک طرف است و در طرف دیگر از سمت چپ میگذرد.

اگر u و v در یک طرف باشد (جریان بلندی ندارد) و در سمت چپ u v $\rho u dy c_p T$ $-k dy \frac{\partial T}{\partial x}$ $\rho u dy c_p [T + \frac{\partial T}{\partial x} du]$

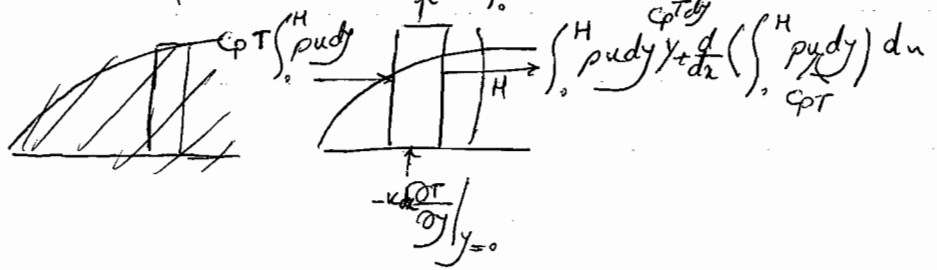
کارخانه نرخی و متناظر درجه حرارت $\mu (\frac{\partial u}{\partial y})^2 dx dy$ $\rho u dy c_p [T + \frac{\partial T}{\partial x} du]$ $-k dy \frac{\partial T}{\partial x}$



اگر در این حالت عبارت $(k - \rho u c_p \frac{\partial u}{\partial x})$ در یک طرف میگذرد و در طرف دیگر $-k \frac{\partial T}{\partial x}$ میگذرد.

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

حالت ساده شده است و برای یک طرف از طرف چپ میگذرد $\rho u dy c_p T$ $-k dy \frac{\partial T}{\partial x}$ $\rho u dy c_p [T + \frac{\partial T}{\partial x} du]$



نقطه ای از سمت چپ میگذرد اما در طرف دیگر از سمت چپ میگذرد. اگر در این حالت عبارت $(k - \rho u c_p \frac{\partial u}{\partial x})$ در یک طرف میگذرد و در طرف دیگر $-k \frac{\partial T}{\partial x}$ میگذرد.

$$\frac{d}{dx} \int_0^H (T_{\infty} - T) u dy = \alpha \left. \frac{dT}{dy} \right|_{y=0} \quad \text{H.B.I}$$

در این معادله فرض کردیم که در سطح $y=0$ درجه حرارت T_w است.

محل انداختن فرضیه با هم H :

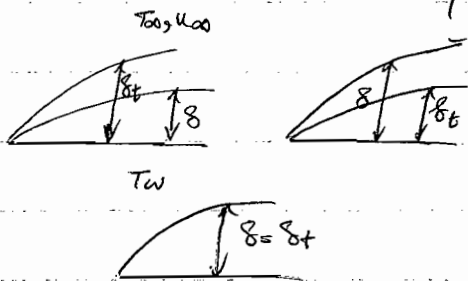
در لایه مرزی در تمام x لایه مرزی صاف است که با افتادن x تغییر می‌کند. در اینجا هم سرعت و هم دما تغییر می‌کند.

δ و δ_t ضخامت لایه مرزی سرعت و مربوط به y است به سبب

δ و δ_t ضخامت لایه مرزی دما و با افتادن x هر دو کمتر می‌شوند.

سرعت از صند T_{∞} تغییر می‌کند و در ابتدا δ

در ابتدا δ_t در $x=0$ T_w تا T_{∞} تغییر می‌کند.



هر دو صاف می‌مانند (همه شکل)

در یک شرایط خاص این دو هم منطبق می‌شوند.

H.B.I معادله انرژی است و چون در فاصله δ از آن اشتغال داریم یعنی $H = \delta$ است.

در حالت $\delta_t < \delta$ چون از بعد δ تمام δ_t را می‌پوشاند و در این صورت $H = \delta_t$ است.

Assume $T = A' + B'y + C'y^2 + D'y^3$

در $T = A' + B'y + C'y^2 + D'y^3$ این فرضیه را می‌توانیم در δ_t و δ اعمال کنیم.

و در $y = \delta_t$ $T = T_{\infty}$ و در $y = 0$ $T = T_w$

$y = 0 \rightarrow T = T_w = A'$

$y = \delta_t \rightarrow T = T_{\infty} \Rightarrow \frac{T - T_w}{T_{\infty} - T_w} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta_t} - \frac{1}{2} \left(\frac{y}{\delta_t} \right)^3$ *

$y = \delta_t \rightarrow \frac{\partial T}{\partial y} = 0$

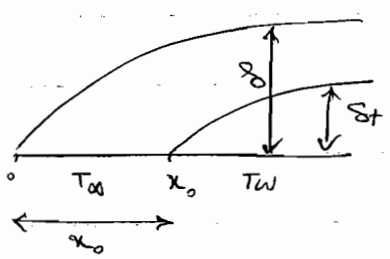
$y = 0 \rightarrow \frac{\partial T}{\partial y} = 0$

این معادله را می‌توانیم در δ_t و δ اعمال کنیم.

حالا در $y = 0$ در $T = T_w$ جواب است.

* در HBI گرایش انتقال گرایی است و این مسئله را در نظر بگیریم.

برای اینکه در حل انتقال HBI به شکل درج اول در آوریم:



معمولاً تا آنجا که در نظر می‌گیریم در آنجا که همان در مسائل است که x_0 به صورتی را که در نظر می‌گیریم و آنجا که فقط انتقال گرایی در نظر می‌گیریم و انتقال حرارت است که در نظر می‌گیریم و این مسئله را در نظر بگیریم.

از صفت مسئله استفاده کنیم:

$$\frac{u}{u_{\infty}} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta} - \frac{1}{2} \left(\frac{y}{\delta} \right)^3$$

$$\frac{\delta_0}{x} = \frac{4.64}{Re_x^{1/2}}$$

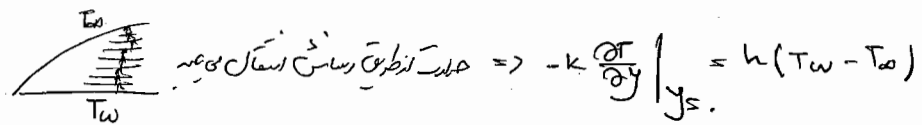
از این صفت:

$$\frac{T - T_w}{T_{\infty} - T_w} = \frac{3}{2} \left(\frac{y}{\delta_t} \right) - \frac{1}{2} \left(\frac{y}{\delta_t} \right)^3$$

$$\frac{\delta_t}{\delta} = 0.974 Pr^{-1/3} \left[1 - \left(\frac{x_0}{x} \right)^{3/4} \right]^{1/3}, \quad Pr = \frac{c_p \mu}{k}$$

if $x \rightarrow 0$ $\frac{\delta_t}{\delta} = 0.974 Pr^{-1/3} *$

در این مسئله δ_t و δ هر دو به x بستگی دارند.



در این مسئله δ_t و δ هر دو به x بستگی دارند $\Rightarrow -k \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=0} = h(T_w - T_{\infty})$

$$\Rightarrow h = -k \frac{\left(\frac{\partial T}{\partial y} \right) \Big|_{y=0}}{T_w - T_{\infty}}$$

$$h = -k \frac{(T_{\infty} - T_w) \frac{3}{2} \frac{1}{\delta_t}}{T_w - T_{\infty}} = \frac{3}{2} k \frac{1}{\delta_t}$$

$$\frac{hx}{k} = \frac{3}{2} \frac{x}{\delta_t} = \frac{3}{2} \frac{x}{\delta} \left(\frac{\delta}{\delta_t} \right)^* = \frac{3}{2} \frac{1}{0.974} Pr^{1/3} \times \frac{1}{4.64} Re_x^{1/2}$$

Local $Nu_x = \frac{h_x x}{k} = 0.332 Re_x^{1/2} Pr^{1/3}$

اول همدسته برسیه $h = f(?)$ حال به جابجایی

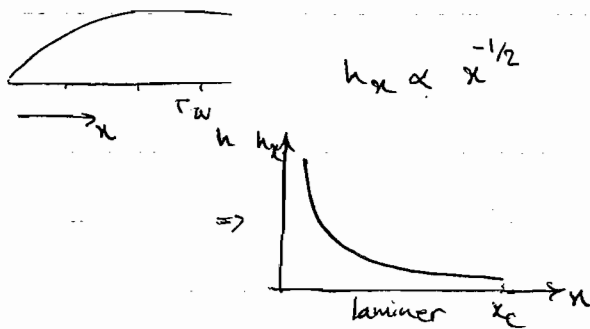
$$h_x = 0.332 \left(\frac{\rho u_{\infty} x}{\mu} \right)^{1/2} \left(\frac{c_p \mu}{k} \right)^{1/3}$$

ضریب انتقال حرارت در صورتی که در لایه مرزی در حالت گذری باشد و در حالت گذری در لایه مرزی در حالت گذری باشد و در حالت گذری در لایه مرزی در حالت گذری باشد.

$$Nu = C Re^a Pr^b$$

مقدار Nu_x با عدد رینولدز و عدد پراکنندگی متناسب است:

مقدار Nu_x از این جهت که این دو پارامتر h_x و x است و در این h_x و x است و در این h_x و x است.



① هر چه رینولدز بزرگتر شود، ضریب انتقال حرارت بیشتر می شود.

② هر چه پراکنندگی بزرگتر شود، ضریب انتقال حرارت بیشتر می شود.

③ هر چه طول لوله بیشتر شود، ضریب انتقال حرارت در انتها بیشتر می شود.

$$\bar{h} = \frac{\int_0^L h_x dx}{\int_0^L dx}$$

$$h_x \propto x^{-1/2} \Rightarrow x = C x^2$$

$$\Rightarrow \bar{h} = 2 h_{x=L}$$

④ محاسبه اوسط عدد رینولدز و اوسط عدد پراکنندگی به روش متوسط طولی

در رابطه با اوسط عدد رینولدز

$$Re = \frac{\rho u \infty L}{\mu} < 5 \times 10^3$$

④ فرضیات

همه خواص این است که خواص نئوزن را به کمک جدول داده می شود.

$$T_f = \frac{1}{2}(T_w + T_\infty)$$

با توجه به متوسط دمای T_w و T_∞ می توانیم

Film Temperature $\leftarrow T_f$

همین با استفاده از جدول در کتاب خواص نئوزن را با توجه به T_f می توانیم

$$Pr = \frac{c_p \mu}{k} = \frac{\mu / \rho}{k / \rho c_p} = \frac{\nu}{\alpha}$$

Pr عدد پرایتد خواص نئوزن را به ما می دهد معنوم نئوزن
 نرخ انتقال حرارت / نرخ انتقال جرم

$$Nu = \frac{h L}{k} \quad \begin{matrix} \text{انتقال حرارت از سطح} \\ \text{انتقال حرارت از سطح} \end{matrix}$$

$$Re = \frac{\text{تعداد پرایتد}}{\text{تعداد رینولدز}} = \frac{\text{عامل جرم}}{\text{عامل حرارت}}$$

$$Pr = 1 \rightarrow \delta = \delta_t \quad \text{در صورتی که خواص نئوزن با هم برابرند}$$

$$\Rightarrow \frac{\delta_t}{\delta} = 1 \rightarrow Pr^{1/3} = 0.974 \Rightarrow Pr = 0.974^3$$

نئوزن را می توانیم
 وی به علت فرضیات که گرفتیم $Pr \neq 1$ فرض شد

⑤ Pr برای سیال به خصوص ثابت است \rightarrow به نئوزن می توانیم به دست آوریم که Pr ثابت است

$$Pr_{air} = 0.7 \rightarrow \text{همه با دما تغییر کند و در آنجا Pr ثابت است}$$

$$Pr_{water} = 5 \rightarrow \text{دما \uparrow \Rightarrow $Pr \downarrow$ \Rightarrow دما \downarrow \Rightarrow $Pr \uparrow$ }$$

$$Pr = 500 - 5 \rightarrow \text{دما \uparrow \Rightarrow $Pr \downarrow$ \Rightarrow دما \downarrow \Rightarrow $Pr \uparrow$ }$$

$$Pr_{Hg} = 0.02 \rightarrow \text{دما \uparrow \Rightarrow $Pr \downarrow$ \Rightarrow دما \downarrow \Rightarrow $Pr \uparrow$ }$$

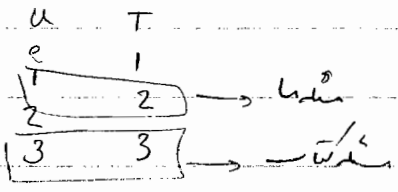
لا- درستی مسئله را بررسی کنید. در این مسئله دما در دو سر است.

مسئله: آب با سرعت 3 m/s در دما 20°C جریان پیدا می‌کند. در این فاصله دما به 100°C افزایش یافته است. توزیع دما در طول لوله چگونه است؟

آیا در تمام فواصل جریان اشیاء است؟

- 1. ضخامت لایه مرزی سرعت در فواصل 10 سانتی‌متری از ابتدای لوله.
- 2. ضخامت لایه مرزی که از جریان آزاد در فواصل این دو مقطع طول لایه مرزی می‌گذرد.
- 3. مقادیر ضخامت لایه مرزی در هر دو مقطع.
- 4. مقادیر دما در هر دو مقطع.
- 5. مقادیر دما در هر دو مقطع.

در این مسئله دما در دو سر است و در وسط دما 100°C است. در این فاصله دما به 20°C افزایش یافته است. در این فاصله دما به 100°C افزایش یافته است.



در این مسئله دما در دو سر است و در وسط دما 100°C است. در این فاصله دما به 20°C افزایش یافته است. در این فاصله دما به 100°C افزایش یافته است.

$$T_p = \frac{1}{2} (100 + 20) = 60^\circ\text{C}$$

$$\rho = 997.8 \text{ kg/m}^3$$

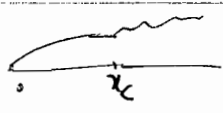
$$k = 0.604 \text{ W/m}\cdot\text{C}$$

$$c_p = 4179 \text{ J/kg}\cdot\text{C}$$

$$\mu = 9.8 \times 10^{-4} \text{ Pa}\cdot\text{s}$$

$$Re = \frac{\rho u \alpha x}{\mu} \leq 5 \times 10^3 \Rightarrow x_c = 0.491 \text{ m}$$

در این مسئله دما در دو سر است و در وسط دما 100°C است. در این فاصله دما به 20°C افزایش یافته است. در این فاصله دما به 100°C افزایش یافته است.



$$u = u_{\infty} \frac{y}{\delta} \quad \frac{\delta}{x} = 3.464 Re_x^{-1/2} \quad **$$

$$x = 0.1 \rightarrow Re = 1.02 \times 10^5 \rightarrow \delta = 1.085 \text{ mm}$$

$$x = 0.15 \rightarrow Re = 1.53 \times 10^5 \rightarrow \delta = 1.323 \text{ mm}$$

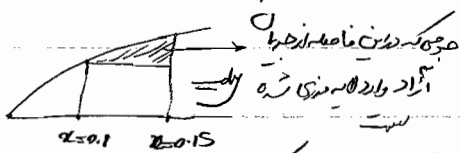
افترض تابع سرعت

در حد Re 10^5 تا 10^6 که

در فرمول استفاده می شود

فشار است؟ در حد mm است و چون ما جابجایی را در فرمول فرض کردیم و از اثرات آن چیزی صرف نظر کردیم پس این است

چون فشار است لایه مرزی کوچک است



دی جری داخل لایه مرزی در 10^5 و 10^6 است و در فرمول فرض می کنیم و از اثرات آن چیزی صرف نظر کردیم

$$dm = \rho u \cdot l \cdot dy$$

فاصله از جریان l در dy است

$$m = \rho \int_0^{\delta} u dy = \rho \int_0^{\delta} u_{\infty} \frac{y}{\delta} dy \Rightarrow m = \rho u_{\infty} \left[\frac{y^2}{2\delta} \right]_0^{\delta} = \frac{\rho u_{\infty} \delta}{2}$$

$$a) \quad x = 0.1 \rightarrow \delta = 1.085 \times 10^{-3} \rightarrow \dot{m} = 0.511 \text{ kg/s}$$

مثلاً δ در 10^5 و 10^6 است که در فرمول استفاده می شود

$$x = 0.15 \rightarrow \delta = 1.323 \times 10^{-3} \rightarrow \dot{m} = 0.66 \text{ kg/s}$$

$$\Delta \dot{m} = 0.149 \text{ kg/s}$$

توزیع دما

اینجا اولاد است سؤال حرکت شده ایم

$$T = c_1 + c_2 y + c_3 y^2$$

$$1) \quad y = 0 \quad T = T_w$$

$$2) \quad y = \delta_t \quad T = T_{\infty}$$

$$3) \quad y = \delta_t \quad \frac{dT}{dy} = 0$$

$$\Rightarrow \frac{T - T_w}{T_{\infty} - T_w} = \frac{2y}{\delta_t} - \frac{y^2}{\delta_t^2}$$

$$\frac{d}{dn} \int_0^H (T_{\infty} - T) u dy + \frac{\mu}{\rho c_p} \left[\int_0^H \left(\frac{du}{dy} \right)^2 dy \right] = \alpha \frac{dT}{dy} \Big|_{y=0}$$

SHBL

در صورتیکه فرض می کنیم که در این صورت فرض می کنیم که در این صورت فرض می کنیم

$H = \delta t$ → δ = ضخامت لایه حرارتی / ضخامت لایه سرعتی

$$\frac{\delta t}{\delta} = 1.587 \text{Pr}^{-1/3} \left[1 - \left(\frac{x_0}{x} \right)^{3/4} \right]^{1/3} \quad *$$

$x_0 \rightarrow 0 \Rightarrow \frac{\delta t}{\delta} = 1.587 \text{Pr}^{-1/3}$

$$-k \frac{dT}{dy} \Big|_{y=0} = h (T_{\text{wall}} - T_{\infty}) \quad h = \frac{2k}{\delta t}$$

$$\frac{h \mu x}{k} = \frac{2 \mu}{\delta t} = 2 \frac{\mu}{\delta t} \frac{x}{\delta} = 2 \left(\frac{\mu}{\delta} \right) \left(\frac{x}{\delta t} \right) \quad **$$

$Nu_x = 0.364 \text{Re}_x^{1/2} \text{Pr}^{1/3}$

از آنجا که δ و δt متناسب است

پس h متناسب است با $\frac{k}{\delta}$ و $\frac{k}{\delta t}$ متناسب است با $\frac{k}{\delta}$ و $\frac{k}{\delta t}$ متناسب است با $\frac{k}{\delta}$

$\bar{h} = 2h_{x=L} \rightarrow$ از میانگین Re و Pr

میانگین h در طول x

$Pr = \frac{c_p \mu}{k} = 3.01$

$x=0.1 \rightarrow \delta = 1.085 \text{ mm} \rightarrow \delta t = 0.833 \text{ mm}$

میانگین h در طول x

$x=0.15 \rightarrow \delta = 1.323 \text{ mm} \rightarrow \delta t = 0.928 \text{ mm}$

Re و Pr در $x=0.1 \rightarrow Nu_{x=0.1} \rightarrow h_{x=0.1}$

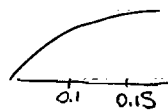
در $x=0.15$

$x=0.1 \rightarrow h_{x=0.1} = 1556 \frac{\text{W}}{\text{m}^2\text{C}}$

$\bar{h} = 3112$

$x=0.15 \rightarrow h_{x=0.15} = 1272 \frac{\text{W}}{\text{m}^2\text{C}}$

$\bar{h} = 2545$



$\bar{h} = 3112$

$q_{x=0.1} = \bar{h}_{x=0.1} (1 \times 0.1) (100 - 20) = 24.89 \frac{\text{kW}}{\text{m}}$

$q_{x=0.15} = \bar{h}_{x=0.15} (1 \times 0.15) (100 - 20) = 30.54 \frac{\text{kW}}{\text{m}}$

$\sum q_{\text{total}} \Rightarrow q_{x=0.15} - q_{x=0.1} = 30.54 - 24.89 = 5.64 \frac{\text{kW}}{\text{m}}$



مثال: صفحه ای است به ابعاد 1×1 متر دریا $20^\circ C$ دریا با سرعت 2 و دریا $20^\circ C$ دریا این جریان به منظور است
نیز این حالت اشغال باشد اگر توزیع سرعت در لایه مرزی وجود نداشته باشد و توزیع را خطی فرض کرده شود.

فرض کنیم $u = u_{max}$ لایه مرزی دریا

$$T = C_1 + C_2 y \quad \left| \begin{array}{l} y=0 \quad T=T_w \\ y=\delta_t \quad T=T_\infty \end{array} \right.$$

فرض δ_t و u_{max} که بسیار بزرگ است.
سینگی 0.8 و $\frac{u_{max}}{u} = 1$ اندازیم.

توان Q در 1 متر عرض 1 متر

در حالت های مختلف Q و h برای شرایط مختلف داریم:

- 1) Constant wall temperature (a)
- 2) Heat flux (b)

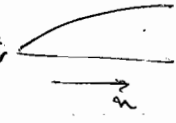
در حالت (a) T_w ثابت است. (بررسی شود)

در حالت (b) q'' ثابت است. T_w متغیر است.

فرض کنیم $q'' = cte$

$$q'' = h(T_w - T_\infty)$$

a) $T_w - T_\infty = cte \rightarrow \delta_t \rightarrow h_x \downarrow \Rightarrow q'' \downarrow$



b) $q'' = cte \quad x \uparrow \Rightarrow h_x \downarrow \Rightarrow (T_w - T_\infty) \uparrow \xrightarrow{T_\infty = cte} T_w \uparrow$

که این h_x از طریق معادله $h_x = \frac{Nu_x}{x}$ بدست می آید

$$Nu_x = c Re_x^a Pr^b$$

برای حالت (a) h_x با x رابطه دارد (در کتاب)

در حالت (b) h_x با x رابطه دارد و T_w با x رابطه دارد.

برای حل این مسئله از فرض $T = T_w$ استفاده می کنیم. معادله $q'' = -k \frac{dT}{dy}$ در لایه مرزی

فرض $T = T_w$ در $y = \delta_t$ و $T = T_\infty$ در $y = 0$

$$q'' = -k \frac{dT}{dy}$$

برای دو حالت اول و دوم روش کلیه نشان می‌دهد که شرط همبندی تفاوت در این است که در حالت اول همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است. در حالت اول همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است.

در حالت اول همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است. در حالت اول همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است.

Calbourn Analogy

ضریب انتقال حرارت

$$St_x Pr^{\frac{2}{3}} = \frac{C_{fx}}{2}$$

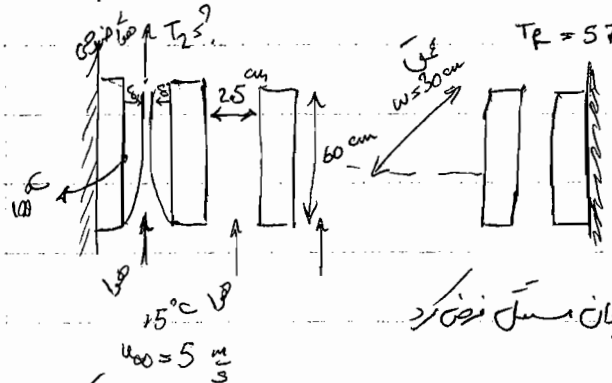
در این رابطه St_x ضریب انتقال حرارت است و C_{fx} ضریب اصطکاک است.

$$St_x = \frac{Nu_x}{Re_x Pr} = f(h_{fx})$$

یعنی $h_{fx} \propto C_{fx}$

هرگاه ضریب انتقال حرارت ضریب اصطکاک را بداند می‌توانیم ضریب انتقال حرارت را پیدا کنیم. این رابطه برای جریان لایه مرزی کاربرد دارد.

مثال: شش ورق مس موازی در یک کانال با عرض 25 cm و طول 60 cm قرار داده شده است. دمای آب سرد 15°C و دمای آب گرم 57.5°C است. ضریب انتقال حرارت در آب سرد 1008 W/m²K و در آب گرم 1008 W/m²K است.



$T_f = 57.5^\circ C$ $\nu = 19.19 \times 10^{-6}$
 $\rho = 1.07$ $Pr = 0.701$ $k = 0.0285$
 $c_p = 1008$ $k = 0.0285$

جریان توسعه یافته در کانال است و در این حالت ضریب انتقال حرارت در تمام طول ورق‌ها یکسان است. چون در این حالت همبندی در دو طرف است.

در این حالت همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است. در حالت اول همبندی در دو طرف است و در حالت دوم همبندی در یک طرف است.

$$\frac{20}{x} = \frac{4.6}{Re_x^{1/2}}$$

توزع سرعت در ۲۰ م

$$x = 0.6 \text{ m} \rightarrow Re_x = 1.56 \times 10^5 \rightarrow \delta = 7 \text{ mm}$$

$$7 + 7 = 14 \text{ mm} \rightarrow 1.4 \text{ cm} < 2.5 \text{ cm} \Rightarrow \dots$$

نویس $Nu_x = 0.332 Re_x^{1/2} Pr^{1/3}$

$$x = 0.6 \rightarrow h_x = 5.54 \frac{\text{W}}{\text{m}^2\text{C}} \rightarrow h = 2h_x = 11.07 \frac{\text{W}}{\text{m}^2\text{C}}$$

ابتدا با فرض دمای سطح دیواره ۲۰ درجه سانتیگراد و دمای مایع ۱۰۰ درجه سانتیگراد

$$q_r = hA \Delta T$$

$$A = 40 \times 0.3 \times 0.6 \text{ m}^2$$

۲۱ و ۲۲ در هر یک از این دو دیواره در نظر گرفته می شود

$$\Delta T = 100 - 15 = 85$$

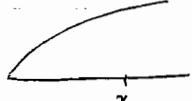
$$q_r = 6.78 \text{ kW}$$

$$q_r = \dot{m} c_p (T_{out} - T_{in})$$

$$\dot{m} = \rho u_{\infty} [2.5 \times 10^{-2} \times 0.3 \times 20]$$

$$T_{out} = 23.38 \text{ C}$$

Flow over Flat plane wall - Turbulent Region



در جریان آرام، فاصله یک لایه نرسیده به سطح دیواره است

در این صورت در لایه مرزی، حرکت به موازات سطح دیواره و در عمود بر آن Eddy می گویند

Eddy می گویند از جهت عمود

در Eddy توده است از سیال که در نزدیکی دیواره حرکت می کند و سرعت آن کم است

و در توده با توده دیگر می آمیزد

بر ضرورت شناخت می توانیم از سیال مرزی، انتقال حرارت را با دمای سطح دیواره بیشتر می بینیم

در جریان توده علاوه بر وجود مولکول های موجود در سیال موجب افزایش دمای سیال می شوند

بنابراین انتقال حرارت با که ضریب انتقال حرارت است بیشتر شود (علاوه بر آن)



در جریان متلاطم می خواهیم بدانیم $h = f(Re)$

در جریان متلاطم، انتقال حرارت بسیار دشوار است و این که وجود دارد سردی است

در اینجا، ϵ به μ بر می آید.

1. Comprehensive study

طراحی

2. phenomenological study
phenomenological

در مورد این معادله، ϵ و μ را می توانیم در این صورت

Laminar

$$\frac{q}{\rho c_p} = -\nu \frac{du}{dy}$$

$\nu = \text{molecular } \mu/\rho$

Turbulent

$$\frac{q}{\rho c_p} = -(\nu + \epsilon_M) \frac{du}{dy}$$

$\epsilon_M = \text{eddy } \mu$

اینجا ϵ_M به جای ν قرار می گیرد. ϵ_M تقریباً همیشه $\epsilon_M \gg \nu$ است.

در این حالت، ϵ_M به جای ν قرار می گیرد.

Laminar

$$\frac{q}{\rho c_p} = -\alpha \frac{\partial T}{\partial y}$$

$\alpha = \text{molecular T.D}$

Turbulent

$$\frac{q}{\rho c_p} = -(\alpha + \epsilon_H) \frac{\partial T}{\partial y}$$

$\epsilon_H = \text{Eddy T.D}$

α و ϵ_H در این صورت برای ϵ_H و ϵ_M تعریف می شود.

$$\frac{\nu}{\alpha} = Pr = \frac{\epsilon_M}{\epsilon_H}$$

$$\frac{\epsilon_M}{\nu} = \frac{\epsilon_H}{\alpha}$$

در کتاب از طریق آزمایش رابطه ϵ_M به ν را بدست آوردیم. این رابطه به صورت $\epsilon_M = 0.0592 Re^{-0.2}$ بیان می شود.

معمولاً ϵ_M را به صورت $\epsilon_M = \frac{C_{fx}}{2} \frac{\nu}{x}$ تعریف می کنند.

فرض می کنیم ϵ_M را به صورت $\epsilon_M = \frac{C_{fx}}{2} \frac{\nu}{x}$ در نظر بگیریم.

$$C_{fx} = 0.0592 Re^{-0.2}$$

$$St_x Pr^{2/3} = \frac{C_{fx}}{2}$$

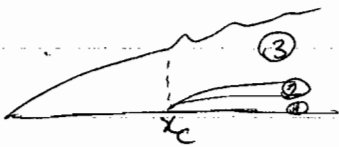
$$St_x Pr^{2/3} = \frac{1}{2} (0.0592) Re^{-0.2}$$

$$\frac{\mu_{xx}}{Re_x Pr} = \frac{1}{2} (0.0592) Re_x^{-0.2}$$

$$\mu_{xx} = 0.028 Re_x^{0.8} Pr^{1/3}$$

نکته - معادلات 79، 80 برای معادلات متوسط است و باید معادلات هم را

هم در نظر بگیرد که در این استارینگ



Imp: توزیع سرعت در این لایه به نوری حل می شود
 این لایه به نوری را به 3 ناصب تقسیم می کنند.

① → laminar sub layer $\epsilon_H \approx \epsilon_M$
 یعنی که در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود

③ → Turbulent layer $\epsilon_H \gg \alpha$ و $\epsilon_M \gg \alpha$ Eddy
 این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود

② → Buffer $\epsilon_H \approx \alpha$ و $\epsilon_M \approx \alpha$ لایه میانی

در ناصب 1 و 2 و 3 در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود

معادله 73 - 74 و معادله 75 و معادله 76 و معادله 77 و معادله 78 و معادله 79 و معادله 80 و معادله 81 و معادله 82 و معادله 83 و معادله 84 و معادله 85 و معادله 86 و معادله 87 و معادله 88 و معادله 89 و معادله 90 و معادله 91 و معادله 92 و معادله 93 و معادله 94 و معادله 95 و معادله 96 و معادله 97 و معادله 98 و معادله 99 و معادله 100

در ناصب 1 و 2 و 3 در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود

مختارین هستند و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود
 و در این لایه به نوری حل می شود و در این لایه به نوری حل می شود

Flow Inside Pipes

جریان داخل لوله

سرعت جریان

برای آن که بتوانیم به حالت فرض کنیم که محیط سیال است:

1. underdeveloped flow
توسعه نیافته

laminar

turbulent

در همان جریان ثابت هستیم به:

2. Fully

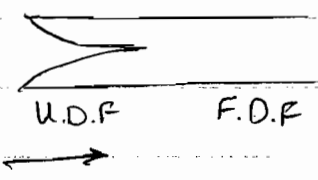
توسعه یافته

laminar

turbulent

این فصل ✓

وقتی سیالی وارد لوله می شود به صورت حلقوی جریان می برد این ۲ مورد در همان لوله است و هر دو در همان لوله است و هر دو در همان لوله است



حالا کانال بر مبنای سرعت است

در U.D.F → در همان سرعت ثابت شده در همان فصل است

در F.D.F → در آن سرعت ثابت شده است

در فصل ۵، F.D.F را در همان فصل ۵ می بینیم که همان است که در فصل ۵ می بینیم. زیرا با این رابطه می توانیم به دست آوریم که

Fully developed laminar flow inside pipes:

در سیالات غلیظ برای همین جریان رابطه زیر را داریم:

$$\frac{u}{u_s} = 1 - \left(\frac{r}{R}\right)^2$$

در این رابطه u_s حداکثر سرعت است و r شعاع است و R شعاع لوله است.

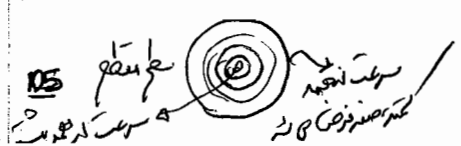
$$h = f \cdot \frac{L}{D} \cdot \frac{\rho \cdot V^3}{2}$$

در این رابطه h افت انرژی است و f ضریب اصطکاک است و L طول لوله است و D قطر لوله است و ρ چگالی سیال است و V سرعت متوسط است.

سرعت ۱۵

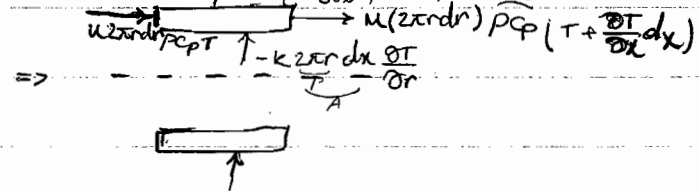
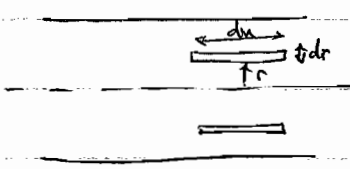
فرض کنیم سرعت در داخل لوله در ۲ است

در این صورت می توانیم به دست آوریم که



اگر دیواره در حال گرم شدن باشد، دمای در مرکز کمتر و در لبه بیشتر باشد.

سرعت حرکت دیواره در حال سرد شدن و دمای در مرکز بیشتر و در لبه کمتر باشد.



✓ از طرف راست به طرف چپ
 ✓ از سمت راست به سمت چپ
 ✓ از طرف چپ به طرف راست

$$-k2\pi r dr \frac{\partial T}{\partial x} \rightarrow -k2\pi r dr \left[\frac{\partial T}{\partial x} + \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} dx \right]$$

$$\frac{\partial T}{\partial r} = \text{روی سطح درجه اول}$$

$$\frac{1}{u r} \frac{\partial}{\partial r} \left(r \frac{\partial T}{\partial r} \right) = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial x}$$

$$r=R \rightarrow \frac{dT}{dr} = 0$$

سوال: دمای سردی است یا گرمی است در مرکز است یا لبه است؟
 min و max

[کاربرد در مهندسی مکانیک]

$$r=R \Rightarrow q_{r=R} = cte$$

Assume: $\frac{dT}{dx} = C_1 r$

نقطه در مرکز اولد که دما در آن کم تره و در لبه بیشتره

$$\Rightarrow r \frac{dT}{dr} = \frac{1}{\alpha} u_0 \frac{\partial T}{\partial x} \left(\frac{1}{2} r^2 - \frac{1}{4} \frac{r^4}{R^2} \right) + C_1$$

$$B.C.1 \rightarrow C_1 = 0$$

$$T = \frac{1}{\alpha} u_0 \left(\frac{\partial T}{\partial x} \right) \left(\frac{1}{4} r^2 - \frac{1}{16} \frac{r^4}{R^2} \right) + C_2$$

$$T = T_c \text{ in } r=0 \rightarrow T = T_c$$

$$T_c = F(u)$$

T_c دمای در مرکز است

$$\Rightarrow C_2 = T_c$$

C_2 دمای در مرکز است

Center

دما در مرکز است

$$T - T_c = \frac{1}{\alpha} u_0 \frac{\partial T}{\partial x} \left[\frac{1}{4} r^2 - \frac{1}{16} \frac{r^4}{R^2} \right]$$

$$q = -k A \frac{dT}{dr} \Big|_{r=R} = h A (T_w - T_b)$$

انتقال حراری

میان می‌کنند یعنی در کلاس که انتقال حرارت را توضیح می‌دهند

در سطحی ممتد $T_w - T_c$

ممتد در تمام $T_w - T_c$ در T_c ممتد بود پس T_b را تقریباً می‌کنند

$T_b = \text{Adiabatic mixing Cup Temperature} \rightarrow \text{Bulk Temp}$

هر وقت که از لوله درای توزیع سرعت داریم و توزیع درجه حرارت هم داریم، اگر ما یک نقطه را بگیریم و بگوییم T_{mix} است، توزیع سرعت که مربوط به سیال است همین در آن نقطه درجه حرارت هم باید داشته باشد، پس T_b که میانگین T_{mix} است (در آن متوسط) می‌گویند. اصلاً بیانش نسبت به آنکه T_b به طریقی میانگین T_{mix} است.

$$T_b = \frac{\int_0^R u z r dr \rho c_p T}{\int_0^R u z r dr \rho c_p} = \frac{\int_0^R u T dr}{\int_0^R u dr} = T_c + \frac{7}{96} \frac{u_0 R^2}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial x}$$

تقریباً T_{mix} است

$$T_w = T \Big|_{r=R} = T_c + \frac{3}{16} \frac{u_0 R^2}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial x}$$

$$\Rightarrow h = \frac{24}{11} \frac{k}{R}$$

$$\Rightarrow Nu = \frac{h d_i}{k} = \frac{48}{11} = 4.364$$

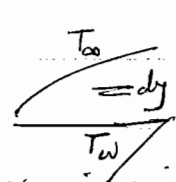
Nu در مهندسی چون عددی است ثابت است. چون ما $F.D.F$ فرض کردیم. یعنی لایه مرزی را در نظر نمی‌گیریم. همین که این فرض نیست.

این فرض را که ما می‌کنیم این فرض است، کار نکرده، صرف نظر از این x

$$Nu = 4.364$$

$Re < 2300$ جریان لایه مرزی

اصلاً هم نیست سرعت Re چه برآید به شرط اینست که از 2300 کمتر باشد.
 اما یک نکته ثابت است چون ما فقط به قطر لوله و μ بستگی داریم در حالت سرعت ثابت
 (است به شرط اینکه ضرایب h را داشته باشیم)
 $h \neq f(u)$ ولی h با افزایش u است ولی h با افزایش u از این برده است



لایه توزیع سرعت و توزیع دما

مقطع به ضخامت dy را در نظر می‌گیریم که در آن توزیع سرعت و توزیع دما است. این را اولاً می‌توانیم در دو حالت مدل
 اولی بر روی گوییم. (سرعت همگن در پارکینگ آمارها به ما نشان T_b برده است)

$$q = u dy \cdot \rho \cdot c \cdot T$$

$$q = u dy \cdot \rho \cdot c \cdot T_b \rightarrow u \text{ حتماً وابسته به مکان است اما دما نه}$$

$$T_b = \frac{\int_0^{\delta_t} u T dy}{\int_0^{\delta_t} u dy}$$

می‌توان u و T را در هر نقطه فرض کرد و از طریق آن دما متوسط را می‌توانیم

دماهای T_b با T_w و T_{oo} به این می‌رسیم:

$$T_b = \beta T_w + (1 - \beta) T_{oo}$$

مثلاً اگر $\beta = \frac{1}{3}$ بود T_b به میزان $\frac{1}{3}$ متأثر از T_w و $\frac{2}{3}$ متأثر از T_{oo} است که در T_{oo} تأثیر بیشتری دارد.

Turbulent flow inside pipe (Fully developed)

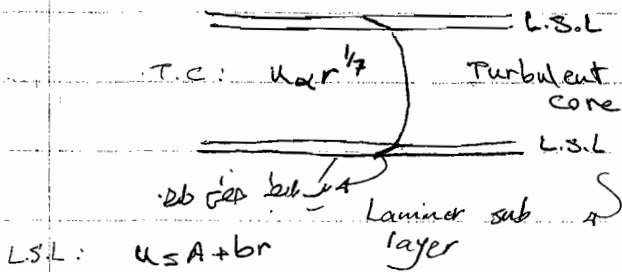
در جریان آشفته همگنی در جریان آشفته در سطح صاف وجود ندارد بلکه در کل δ همگنی است.
 دما هم همگنی و شبیه سازی دما به تریاک کرده است.

$$St \text{ pr}^{2/3} = \frac{C_f}{8}$$

$$St \text{ pr}^{2/3} = \frac{2}{f}$$

f از منحنی f یا St می‌توانیم از معادلات وسط می‌آید

این نسبت از ناسا - جوادیه سروده



برای مدل سرعت

نسبت Turbulent Flow و نسبت در ناسا - جوادیه Analogic است

Chapter 6

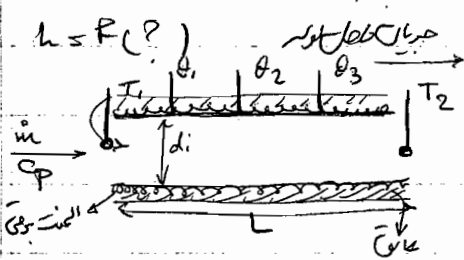
فصل 6

Implicat Relations

(Correlation)

این فصل در خصوص روابط تجربی است. در فصل 5 هم دیدیم که چطور با استفاده از تجربیات می توانیم روابطی را بدست آوریم که به ما کمک کند تا بتوانیم به راحتی مسائل را حل کنیم. این روابط معمولاً به صورت $h = f(P)$ یا $h = f(u, d, L, Re)$ بیان می شوند.

در سایر مسائل صنعتی مسائل حرارتی که با ما سروکار داریم، باید به این نکته توجه کنیم که ما نیاز به رابطه داریم که بتوانیم به راحتی مسائل را حل کنیم. این روابط معمولاً به صورت $h = f(P)$ یا $h = f(u, d, L, Re)$ بیان می شوند.



هدف از این فصل این است که ما بتوانیم به راحتی مسائل را حل کنیم. این روابط معمولاً به صورت $h = f(P)$ یا $h = f(u, d, L, Re)$ بیان می شوند.

ما می توانیم به راحتی مسائل را حل کنیم. این روابط معمولاً به صورت $h = f(P)$ یا $h = f(u, d, L, Re)$ بیان می شوند.

$$h = f(u) \text{ و } f(m)$$

$$h = f(d, L) \quad h = f(\text{پارامترها, مقادیر})$$

این روابط معمولاً به صورت $h = f(P)$ یا $h = f(u, d, L, Re)$ بیان می شوند.

$$q = \dot{m} c_p (T_2 - T_1)$$

$$= \bar{h} A (\bar{\theta}_w - \bar{T})$$

لمعامل انتقال گرایی

در معادله دیفرانسیل که در بالا ذکر شد، اگر فرض کنیم که \bar{h} و $\bar{\theta}_w$ مستقل از \dot{m} باشند، می‌توانیم به دست آوریم:

تا محمول است و آن را می‌توانیم به صورت $\bar{h} = f(\text{Re}, \text{Pr}, \text{L/di})$ بیان کنیم. در اینجا \bar{h} به صورت تابعی از Re ، Pr و L/di بیان می‌شود. این معادله را می‌توانیم به صورت $\bar{h} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b (\text{L/di})^c$ بیان کنیم.

Dimensional Analysis

برای اینکه بتوانیم \bar{h} را به صورت تابعی از Re ، Pr و L/di بیان کنیم، باید از تحلیل ابعادی استفاده کنیم.

$$\bar{h} = f(u, d_i, L, \rho, c_p, \mu, k, \dots)$$

$$\bar{h} \propto u^a d_i^b L^c \rho^d c_p^e \mu^f k^g$$

این معادله را می‌توانیم به صورت $\bar{h} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b (\text{L/di})^c$ بیان کنیم.

$$\text{Nu} = \frac{\bar{h} d_i}{k} = C \left(\frac{u d_i \rho}{\mu} \right)^a \left(\frac{c_p \mu}{k} \right)^b \left(\frac{L}{d_i} \right)^c$$

$$\text{Nu} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b \left(\frac{L}{d_i} \right)^c$$

این معادله را می‌توانیم به صورت $\text{Nu} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b (\text{L/di})^c$ بیان کنیم.

Fully developed $\text{Nu} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b$ این معادله را می‌توانیم به صورت $\text{Nu} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b$ بیان کنیم. در اینجا C ، a و b به صورت ثابت‌ها در نظر گرفته می‌شوند.

$$\text{Re} = \frac{\rho u d_i}{\mu}$$

$$\text{Nu} = \frac{\bar{h} d_i}{k}$$

در اینجا Re و Nu به صورت تابعی از Re و Pr بیان می‌شوند.

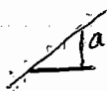
$$\text{Nu} \propto \text{Re}$$

این معادله را می‌توانیم به صورت $\text{Nu} = C \text{Re}^a \text{Pr}^b$ بیان کنیم. در اینجا C ، a و b به صورت ثابت‌ها در نظر گرفته می‌شوند.

$$\log \text{Re}$$

$$\log \text{Nu}$$

$$\log \mu$$



$$\log \text{Nu} = a \log \text{Re} + \log C \text{Pr}^b$$

$$\log \text{Re}$$

این معادله را می‌توانیم به صورت $\log \text{Nu} = a \log \text{Re} + \log C \text{Pr}^b$ بیان کنیم.

با تغییر خواص مایه و حرکت آن به سمت راست و چپ با هم
 برای دست درستی به سمت راست و چپ با هم حرکت می کند
 که با تغییر در این خصوصیات توسط لایه می کشیم

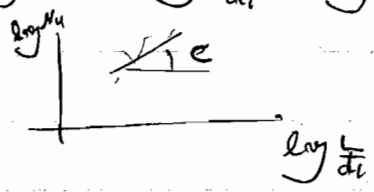
کتابی هم در این باره

در این خصوصیات

برای حالت توسعه یافته Independence

این لایه ها با تغییر طول و تغییر در این خصوصیات می کشیم

$$\log Nu = c \log \frac{L}{d_i} + \log e Re^a Pr^e$$



در این خصوصیات

در کتاب خود هم به این خصوصیات اشاره کرده است

Imp - Flow Inside pipes

" " Ducts

" over pipes

" " Ducts

" " spheres

Imp - " Through Tube Bundles

در این خصوصیات جریان از لوله ها می کشیم

در کتاب هم به این خصوصیات اشاره کرده است

در این خصوصیات به این خصوصیات اشاره کرده است

$$Nu = C Re^a Pr^e$$

در این خصوصیات به این خصوصیات اشاره کرده است

در این خصوصیات به این خصوصیات اشاره کرده است

در این خصوصیات به این خصوصیات اشاره کرده است

در این خصوصیات به این خصوصیات اشاره کرده است

تا کاسه خط ما به واسطه ابرایسم به همین دلیل در اکثر معادلات کری میزبان خط ما داریم چون واسطه ابرایسم

ضخ از جمله هج ای ۳۳۳ + شکل کری هج و ۲۲

۲-۵ جریان اشعه طلاء و تصدیه

۲-۶ جریان اشعه

نسبت اشعه اشعه

$$\left(\frac{\mu}{\mu_w} \right)^{0.14} = \phi$$

۲-۷ اشعه اشعه

ضخامت بیشتر مقاومت نسبت به اشعه اشعه

viscosity correction factor

گروه میزبان اشعه اشعه

۲-۸ خواص فیزیکی در دمای اشعه اشعه

$$\left(\frac{\rho \mu_r}{\rho_w \mu_w} \right)^{0.14}$$

۲-۹ خواص فیزیکی در دمای اشعه اشعه

physical properties correction factor

در معادلات کری و کری می خواص فیزیکی ما با هم و جمله متوسط کری می کنیم و فرض می کنیم خواص فیزیکی در طول لوله ثابت است

۲-۱۰ هوا، نیتروژن و ... و چون خواص فیزیکی مشخص خواص فیزیکی اشعه اشعه

۲-۱۱ جریان اشعه اشعه ... اصل توجه به دمای اشعه اشعه

۲-۱۲ اشعه اشعه در باجه سیالات طلاء اشعه اشعه زیرا دمای اشعه اشعه بر خواص فیزیکی اشعه اشعه

۲-۱۳ مثل فرض کریون - عمل ... می اشعه اشعه کم دما



۲-۱۴ میانگین اگر این سیالات در S و دما ثابت است همیشه ما به از V.C.F اشعه اشعه

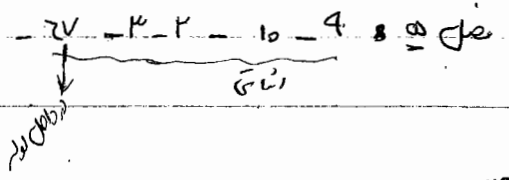
۲-۱۵ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۱۶ توان اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۱۷ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۱۸ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۱۹ اشعه اشعه



۲-۲۰ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۱ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۲ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۳ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۴ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۵ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۶ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۷ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۸ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۲۹ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۰ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۱ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۲ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۳ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۴ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۵ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۶ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۷ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۸ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۳۹ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۰ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۱ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۲ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۳ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۴ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۵ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۶ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۷ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۸ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۴۹ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

۲-۵۰ اشعه اشعه ... اشعه اشعه

چهارشنبه چندتا سوال از exam ، کلاس فوق العاده طعم ...

Flow Inside ducts: جریان داخل کانال

تفاوت توره با کانال: صدمه در سطح مقطع است. $Re = 1-2$ در توره

در توره $Re = 1-2$ Laminar است. Constant temp

Heat Flux

Turbulent

در توره $Re = 1-2$ $\frac{P \cdot Re}{4}$ $\frac{P \cdot Re}{4} = 4.36$ در توره $Re = 1-2$ است

تفاوت است: $de = \frac{4A}{P}$ $de = \frac{4A}{P}$ $de = \frac{4A}{P}$ $de = \frac{4A}{P}$

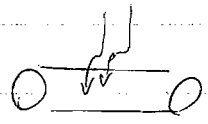
$Nu = 0.027 Re^{0.8} Pr^{1/2} \left(\frac{\mu}{\mu_w}\right)^{1/4}$

$Re = \frac{\rho u d_i}{\mu}$ $Nu = \frac{h d_i}{k}$

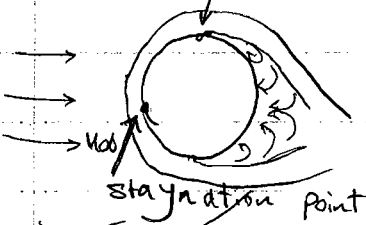
تفاوت است $de = \frac{4A}{P}$

Flow over cylinders & spheres

جریان روی استوانه و کره



هوا به طرف عمودی از روی استوانه عبور می کند اگر طولی و استوانه ای باشد ...

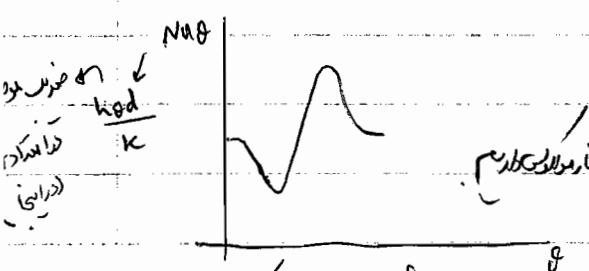


نقطه ایستادن $stagnation point$ $separation point$

لاجه فیزی با آن خصوصیات و مشخصات که ما داریم ...

در این رابطه به هر (زاویه به هر) می‌تواند خلاف جهت جریان حرکت کند

شکل ۱۱-۲: ترسیم Nu_0 بر حسب Re برای اعداد Re مختلف



شماره Nu_0 از ضریب انتقال حرارت h در d و ρ و μ به دست می‌آید. h در این رابطه با Re و Pr وابسته است. h در این رابطه با Re و Pr وابسته است.

این رابطه همان رابطه h است و عدد Re است (تامل آن نیز می‌تواند به دست آید).
 عدد Pr از $\frac{c_p \rho}{k}$ به دست می‌آید. Pr از $\frac{c_p \rho}{k}$ به دست می‌آید.
 از Pr به دست می‌آید و عدد Re h در این رابطه به دست می‌آید.

در این رابطه h به دست می‌آید. h در این رابطه به دست می‌آید.

عدد Re h به دست می‌آید. Re h به دست می‌آید.

رابطه $Pe = Re \times Pr$ (رابطه ۱۱-۲) $Pe = Re \times Pr$

عدد Pe h به دست می‌آید. Pe h به دست می‌آید.

عدد Pe h به دست می‌آید. Pe h به دست می‌آید.

مطلب کرده ۴ در حالت مختلف در صفحه ۲۹۹ و خردت عنوان

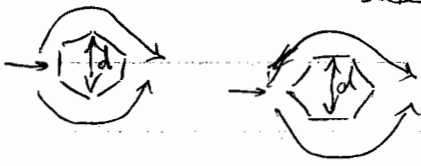
Flow over Duots:

جریان بر روی کانال ۴

جدول ۲-۴:

درین جدول ρ این جریان عمود بر سطح است یا در امتداد سطح صاف است

طول ضلع \downarrow قطر ضلع \downarrow



آنها در صورتی با هم می‌توانند برابر باشند؟

Flow Through Tube Bundle:

جریان بر روی مجموعه لوله ۴

حالت جدول ۴ بر سه لوله و بهترین جدول ۴ می‌باشد

این جدول ۴ در این لوله ۴ و بهترین جدول ۴ است که داخل لوله ۴ جریان دارد

همه سیال که در درون لوله ۴ است از لوله ۴ عبور می‌کند و طول معادلات روابط کیری است (طول لوله ۴)

در این لوله ۴ در کنار هم قرار می‌گیرند (شکل شماره ۱۱۴) و نوع آبشار داریم که دو تا این لوله ۴

این لوله ۴ در یک خط \leftarrow $S_{n-1} = S_n$ \leftarrow فاصله مرکز تا مرکز لوله ۴ در جهت n (تعداد)

$S_p \leftarrow \dots \leftarrow P$ (تعدادی جریان)

(در این لوله ۴ برانده (غیر خط) است)

جریان در داخل لوله ۴ استفاه از رابطه ρ داریم

جدول ۲-۵ و ۲-۴ ص ۲۰۴

در جدول ۲-۵ و ۲-۴ ρ و S_p معلوم ρ و n را می‌خوانیم و در جدول ۲-۴ می‌خوانیم

در این جدول ρ است که سیال همان ρ یا در جهت جریان طی کند

اگر تعداد دفعات ρ کمتر از ρ بود جدول ۲-۵

در جدول ۲-۵ در این حالت ρ به سمت ρ و در ρ به سمت ρ و در ρ به سمت ρ و در ρ به سمت ρ

تا برود برای ρ

عقل اگر یک رفت داریم $0.68 \times \bar{u}$ می کنیم

~~چون که در این روش...~~
 وقتی مقدار رفت کمتر از \bar{u} باشد \bar{u} کمتر شود چون در ضرب بعضی ضرب می کنیم که از \bar{u} بزرگتر است
 هر چه مقدار رفت \uparrow ضرب انتقال حرکت \uparrow

مقدار 2.44 درصد 4.4 و

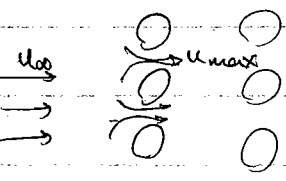
بوت و از جدول شماره 2.7 و 2.7 به دست می آید.

برای \bar{u} و u_{max} که اگر از \bar{u} رفت کمتر بود (اگر \bar{u} مقدار بود در جدول آن به دست می آید)

نکته: u_{∞} و u_{max} با هم مقادیر ثابت

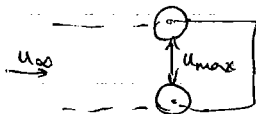
u_{∞} و سرعت سیال در همان آن در طول مجرای لوله است. ولی u_{max} در وسط مجرای لوله است

~~چون که در این روش...~~
 چون که در این روش u_{max} ثابت است u_{∞} ثابت است



در طول لوله چون طول آن زیاد است u_{max} ثابت است u_{∞} ثابت است
 ولی u_{max} و u_{∞} با هم مقادیر ثابت است
 u_{max} و u_{∞} با هم مقادیر ثابت است

ثابت u_{max} و u_{∞} ;



$$u_{\infty} = \frac{2}{3} u_{max} \quad \text{L.P} = u_{max} (S_u - d_0) \quad \text{L.P}$$

$$u_{max} = \frac{3}{2} \frac{u_{\infty}}{S_u - d_0} = \frac{3}{2} \frac{u_{\infty}}{S_u - d_0}$$

اگر لوله $S_u = d_0$ و u_{∞} و u_{max} به یکدیگر می شود (در عمل امکان پذیر نیست)

چون هر چه فاصله کم می شود u_{max} \uparrow می شود

مقدار 4.1 / 4.1 / 4.4 و هر چه u_{∞} \uparrow می شود انتقال حرکت هم بیشتر است

همه این (در حد سازگی می کنیم جدا !!!)

$\uparrow F$ و \uparrow هر چه مقدار رفت \uparrow و \uparrow u_{max} و u_{∞} بیشتر می شود

استان هلاله طبرستان :
 یک کلن شری کرده و هزاره اول است .
 در ۳۱۸۰ و در ۱۳۰۵ میلادی
 این مکان در کوه دره و دره کن

حل ۱-۸ و ۲۶-۱۸ تمام معادلات با حدس و گمان است
 Imp

مسائل :

۳۲۰ و ۳۱۰

$d = 1.0 \text{ cm}$ $\rho = 70 \text{ kg/cm}^3$

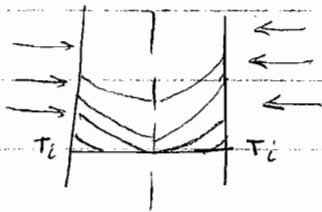
$L = 15 \text{ cm}$ $\mu = 1.0 \text{ g/cm}^2 \cdot \text{s}$

حل ۸ و حل ۲۶ و ۱۸ با استفاده از معادلات و فرضیات
 فرض می شود که در این حالت از معادلات
 در این معادلات با فرضیات استفاده می شود .
 T, R در این معادلات

$q = h A (T_w - T_\infty)$
 \downarrow \downarrow \downarrow \downarrow
 I, E R_{conv} R_{rad} \checkmark
 $Ma = Re^a Pr^b$

$Ma = \dots$
 $Re = \dots$
 $Pr = \dots$
 $h = \dots$
 $q = h A \Delta T$

$Re = \dots$
 $Pr = \dots$
 $h = \dots$
 $q = h A \Delta T$



Dreperantio - - - period

$$S = \sqrt{\lambda \alpha t}$$

$$T = T_i + \frac{\dot{q}'' S}{\lambda k} = \frac{\dot{q}'' x}{k} + \frac{\dot{q}''}{\lambda k S} x^2$$

HBI 8 $\frac{dT}{dz} \Big|_L - \frac{dT}{dx} \Big|_0 = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dt} dx$

Assume: $T = A' + B'x + C'x^2$

$$x=0 \rightarrow \frac{dT}{dx} = \frac{\dot{q}''}{k} \rightarrow -\frac{q''}{k} = B'$$

$$x=L \rightarrow \frac{dT}{dx} = 0 \rightarrow 0 = -\frac{q''}{k} + 2C'L \rightarrow C' = \frac{q''}{2kL}$$

$$T = A' - \frac{q''}{k} x + \frac{q''}{2kL} x^2$$

$$0 + \frac{q''}{k} = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{dT}{dt} dx \Rightarrow \frac{q'' \alpha}{k} = \frac{dA'}{dt} \int_0^L dx$$

$$\frac{q'' \alpha}{k} = \frac{dA'}{dt} L \rightarrow \frac{q'' \alpha}{kL} dt = dA' \rightarrow A' = \frac{q'' \alpha}{kL} t + \text{Const}$$

at $t = t_{\text{perm}} = \frac{L^2}{\alpha} \rightarrow x=L \Rightarrow T = T_i$

$$T_i = A' - \frac{q''}{k} L + \frac{q'' L^2}{2kL} \rightarrow A' = T_i + \frac{q'' L}{2k}$$

$$T_i + \frac{q'' L}{2k} = \frac{q'' \alpha}{kL} \alpha \frac{L^2}{\alpha} + \text{Const} \rightarrow \text{Const} = \frac{1}{3} \frac{q'' L}{k} + T_i$$

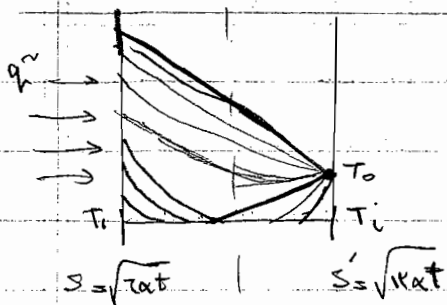
$$A' = \frac{q'' \alpha}{kL} t + T_i + \frac{1}{3} \frac{q'' L}{k}$$

$$\Rightarrow T = T_i + \frac{1}{3} \frac{q'' L}{k} + \frac{q'' \alpha}{kL} t - \frac{q''}{k} x + \frac{q''}{2kL} x^2$$

این سه جمله همگی در حد 2.2

در این سه جمله همگی در حد 2.2 و در حد 2.2 و در حد 2.2

در حد 2.2 و در حد 2.2 و در حد 2.2



درین حالت در یک نقطه نبرد کارگر برابر می باشد

در آن صورت طرف افزایش می یابد

در آن لحظه T_0 ثابت است و T_i متغیر

برای t یکسان α یکسان $s < s'$

$$\begin{cases} s + s' = 2L \\ s' > s \end{cases}$$

$$ss' = q'' \rightarrow L = \sqrt{q''}$$

در ss' و q'' در این دو صورت برابر می باشد

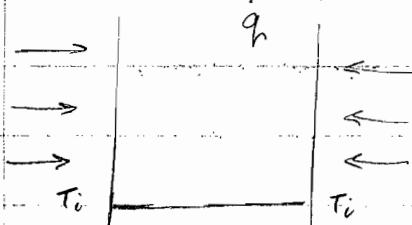
$$s + s' = 2L$$

$$\sqrt{\alpha t} + \sqrt{\alpha t} = 2L \Rightarrow t = \frac{L^2}{\alpha}$$

این q'' شرط اول در یک طرف است

$$\rightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{q''}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

$$\int_0^L \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} dx + \frac{q''}{k} L = \int_0^L \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t} dx$$



در صورتی که در این دو طرف با هم برابر باشد q'' در این دو صورت

(q'' در L و L در L)

$$\left. \frac{dT}{dx} \right|_L - \left. \frac{dT}{dx} \right|_0 - \frac{q''}{k} L = \frac{1}{\alpha} \int_0^L \frac{\partial T}{\partial t} dx$$

در صورتی که $T_{\infty} < T_0$ باشد

$$u = u_{\infty} \quad \text{در } t \rightarrow \infty$$

$$T = A + By \quad \begin{cases} J = 5 \rightarrow T = T_w \\ J = 8t \rightarrow T = T_{\infty} \end{cases} \quad \rightarrow T = T_w + \frac{T_{\infty} - T_w}{8t}$$

$$\frac{d}{dt} \int_0^{8t} (T_{\infty} - T) u dy = \alpha \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{J=5} \quad (5.32)$$

$$\frac{d}{dx} \int_0^{\delta_t} (T_\infty - T_w - \frac{T_\infty - T_w}{\delta_t} y) u_\infty dy = \alpha \frac{T_\infty - T_w}{\delta_t}$$

$$(T_\infty - T_w) u_\infty \frac{d}{dx} \int_0^{\delta_t} (1 - \frac{y}{\delta_t}) dy = \alpha \frac{T_\infty - T_w}{\delta_t}$$

$$u_\infty \frac{d}{dx} \left[\delta_t - \frac{\delta_t^2}{2\delta_t} \right] = \frac{\alpha}{\delta_t} \quad \frac{u_\infty}{2} \frac{d\delta_t}{dx} = \frac{\alpha}{\delta_t} \rightarrow \frac{1}{2} \delta_t^2 = \frac{2\alpha}{u_\infty} x + C \quad \left. \begin{array}{l} x=0 \\ \delta_t=0 \end{array} \right\} C=0$$

$$\delta_t = \left[\frac{4\alpha x}{u_\infty} \right]^{1/2}$$

$$\boxed{-k \frac{dT}{dy} \Big|_0 = h(T_w - T_\infty)}$$

$$-k \frac{T_\infty - T_w}{\delta_t} = h(T_w - T_\infty)$$

$$h = \frac{k}{\delta_t} = \frac{k u_\infty^{1/2}}{(4\alpha x)^{1/2}}$$

$$\frac{h x}{k} = \frac{u_\infty^{1/2} x}{\sqrt{4\alpha} x^{1/2}}$$

$$\frac{h x}{k} = \frac{1}{2} \frac{u_\infty^{1/2} x^{1/2}}{\alpha^{1/2}} \rightarrow \frac{h}{k} = \frac{1}{\sqrt{2}} \frac{u_\infty^{1/2}}{\alpha^{1/2}}$$

$$\bar{h} = k h x$$

$$Nu_x = \frac{1}{\sqrt{2}} Re^{1/2} Pr^{1/2}$$

مقاله در مورد انتقال حرارت در لوله ها و کانال ها

معادله و T, u

$$Nu = a Re^b Pr^c \quad 10^4 < Re < 10^7$$

$$Nu = a' Re^{b'} Pr^{c'} \quad 10^3 < Re < 10^6$$

در Re و Pr بالا، انتقال حرارت در لوله ها و کانال ها به صورت انتقال حرارت در لوله ها و کانال ها است.

o o o o o

o

در دینامیک

o

o

o

o

o

o

در دینامیک

در دینامیک

در دینامیک