

# جزوه انتقال حرارت کنکور کارشناسی ارشد

استاد: دکتر شیدی

کتابخانه مهندسی شیمی ایران  
[WWW.ICHEH.COM](http://WWW.ICHEH.COM)  
[info@icheh.com](mailto:info@icheh.com)



**[www.icheh.com](http://www.icheh.com)**

**Iranian Chemical Engineering Home**

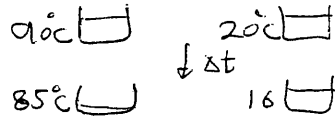
پروژه انتقال حرارت

انتقال حرارت

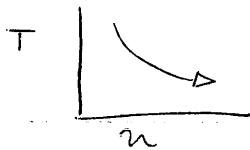
Holman  
Ozicik

۱۱ هدایت (۲۷) مایعات (۳) تشعشع  
۴) مبرها (۵) جوشش و میعان.

آب سرد / آب جوش / در دما فزاینده / آب جوش زودتر بخار میزند (این را عدد سردی که بزرگ آب صاف است) / علت: نرخ کاهش جرم.



انتقال حرارت > نرخ (دیت) انتقال حرارت / توزیع دما



(\*) گایانها در جهت انتقال حرارت همواره مثبتی منفی اند.

$$\frac{\partial T}{\partial n} < 0$$

(\*) مکانیسم های انتقال حرارت: (در جامدات به عبارتی حرکت تدریجی جرم را در بر می گیرد، مایعات و گازها) / در جامدات به عبارتی حرکت تدریجی جرم را در بر می گیرد.

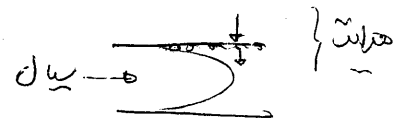
$$q = -k \cdot \nabla T$$

$$Q = q \cdot A$$

در هکون این دو را به یک شکل مانتین داده اند.

$$r = R \quad ; \quad v = 0$$

No slip velocity = لغزش



انتقال حرارت حرارتی است / مایع سرد / مایع گرم

آدمی هم پایین برد جایی آزاد جوان بود.

مکانیسم هدایت

گایانها در جهت انتقال حرارت همواره مثبتی منفی اند

یا در مایع

$$Q_{\text{فرز}} = Q_{\text{هوا}} \rightarrow -k \left. \frac{dT}{dn} \right|_{\text{فرز}} = -k \left. \frac{dT}{dn} \right|_{\text{هوا}}$$

$$\rightarrow \left. \frac{dT}{dn} \right|_{\text{هوا}} > \left. \frac{dT}{dn} \right|_{\text{فرز}}$$

$$q = -k \nabla T$$

که توصیف علامت ندارد

$$q = - \left( k \left( \frac{\partial T}{\partial x} \right) \hat{i} + k \frac{\partial T}{\partial y} \hat{j} + k \frac{\partial T}{\partial z} \hat{k} \right)$$

فقط در سیستم کارتزین مادی است.

قوانین  $\left\{ \begin{array}{l} \text{قوانین عمومی: General Law: لامل بقای جرم، انرژی و مومنتوم} \\ \text{قوانین ویژه: Particular: بر اساس وضعیت بوجود می آید مثلاً} \\ \text{با آرایش، مثل قانون فوری، سرد شدن نیرون} \\ \text{قانون اول و دوم فیک،} \end{array} \right.$

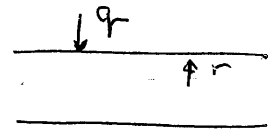
k: ضریب رسانش با توجه به جنس ماده بیانگر پتانسیل یا به عبارت دیگر بیانگر توان رسانایی هم می باشد.

k همواره گیتی مثبت می باشد. اگر منفی باشد قانون دوم را نقض می شود.

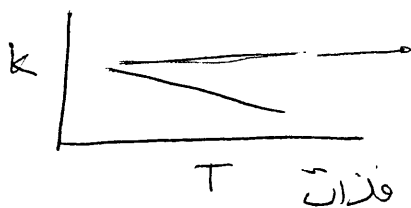
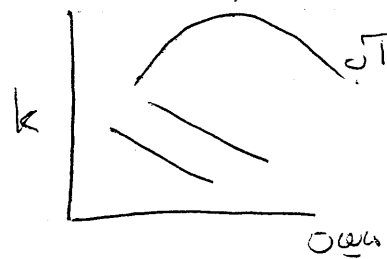
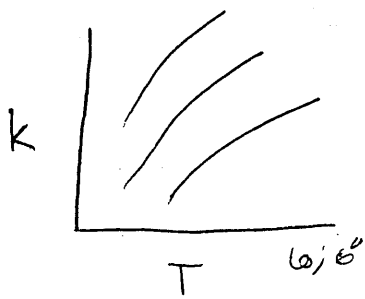
$$q = -k \frac{dT}{dn}$$

$$q = +k \frac{dT}{dn}$$

هر وقت جهت انتقال حرارت هم جهت محور باشد رابطه اول در غیر این صورت رابطه دوم صادق است.



$$q = +k \frac{dT}{dr}$$



آبوسنیوم: روند فزاینده +

برخی فولادها افزایش و برخی کاهش دارند.

فشار: روی مایعات و گازها در حالت استاتیکی برابر است.  
 با افزایش فشار، گازها فشرده می‌شوند.

تئوری سینیت کارها:  $k \sim \sqrt{\mu}$  نسبت مطلق برای گازها:

روابط سینیت کارها:

$$k \sim D \quad k \sim \mu$$

$$D \sim T^{\frac{1}{2}} \quad \mu \sim T^{\frac{1}{2}}$$

ظرفیت حرارتی: حرکت توده جریان عامل انتقال حرارت.

$$Nu = Nu(Re, Pr)$$

تابع ظرفیت حرارتی  $\rightarrow$   $\downarrow$  نسبت مطلق

ظرفیت حرارتی  $\rightarrow$  نسبت مطلق

$$Nu = Nu(Gr, Pr)$$

تابع ظرفیت حرارتی  $\rightarrow$  نسبت مطلق

$$q = h(T_w - T_{\infty})$$

$$Q = q_r A$$

میزان تابش  $\rightarrow$  نسبت مطلق

$$E_b = \sigma T^4$$

نسبت تابش مطلق  $\rightarrow$  نسبت مطلق

تابش و تابشگرایی:

نسبت تابشگرایی  $\rightarrow$  نسبت مطلق

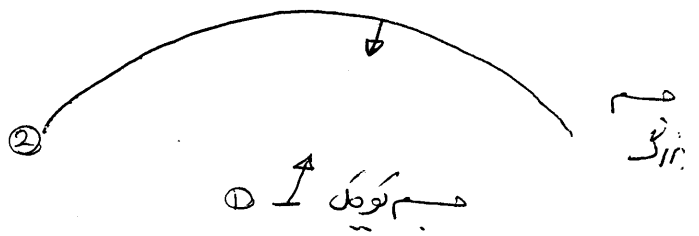
$$Q = \epsilon E_b$$

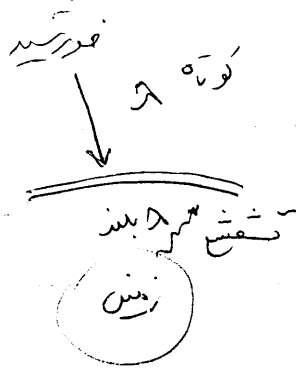
نسبت تابشگرایی  $\rightarrow$  نسبت مطلق

$$0 < \epsilon < 1$$

$$Q = \epsilon_1 A_1 \sigma (T_1^4 - T_2^4)$$

نسبت تابشگرایی هم در تابشگرایی دارند.





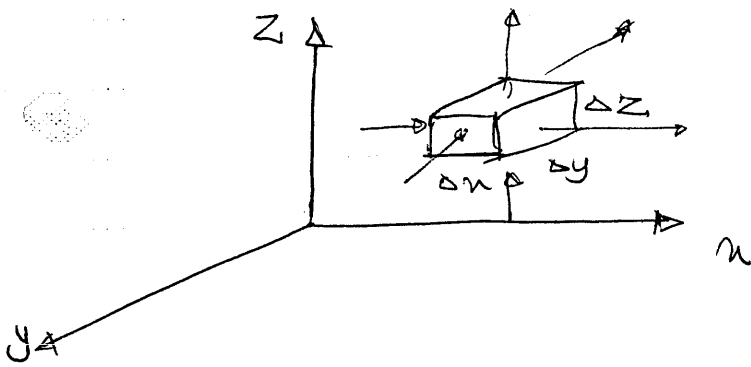
بدرجه طمانینه ای (آر طمانینه) :  
فیلتر تششع

گازها  $CH_4, CO_2, N_2O$

این گازها تابش را جذب و دوباره تششع کرده.  
 $CO_2$     $CH_4$     $N_2O$   
 ①   56   260

CFE :  $N$  طمانینه ۱۰۰۰۰ برابر  $CO_2$ .

مولفه انرژی در سه جهات :



$$q_x \Delta y \Delta z |_{x+\Delta x} - q_x \Delta y \Delta z |_x +$$

$$q_y \Delta x \Delta z |_{y+\Delta y} - q_y \Delta x \Delta z |_y +$$

$$q_z \Delta x \Delta y |_{z+\Delta z} - q_z \Delta x \Delta y |_z + \dot{q} \Delta x \Delta y \Delta z =$$

$$= \frac{\delta E}{\delta t} = \left( \frac{\partial \rho c T}{\partial t} \Delta x \Delta y \Delta z \right)$$

$$\rightarrow \frac{k \frac{\partial T}{\partial x} |_{x+\Delta x} - k \frac{\partial T}{\partial x} |_x}{\Delta x} + \frac{k \frac{\partial T}{\partial y} |_{y+\Delta y} - k \frac{\partial T}{\partial y} |_y}{\Delta y} + \frac{k \frac{\partial T}{\partial z} |_{z+\Delta z} - k \frac{\partial T}{\partial z} |_z}{\Delta z} + \dot{q} = \rho c \frac{\partial T}{\partial t}$$

این معادله حفظ انرژی:  $\nabla \cdot (k \nabla T) + \dot{q} = \rho c \frac{\partial T}{\partial t}$

$$\frac{\partial}{\partial x} \left( k \frac{\partial T}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left( k \frac{\partial T}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left( k \frac{\partial T}{\partial z} \right) + \dot{q} = \rho c \frac{\partial T}{\partial t}$$

چون  $\alpha$  ثابت و همگونی که در جهت مختلف طولی مختلف دارند. یا به سبب ترکیب آرمس همگونی باشد که از طرفی مشتقات تابع در آن

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

$$\nabla^2 T + \frac{\dot{q}}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t} \quad \alpha = \frac{k}{\rho c}$$

$\alpha$  ضریب نفوذ حرارتی:

$\alpha \uparrow$  نفوذ حرارتی  $\uparrow$

$k$  درجه‌ای کوتاه خوردن با آن هم

مضامین استوانه‌ای:

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 T}{\partial \phi^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} + \frac{\dot{q}}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

مضامین کره‌ای:

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \dots + \frac{\dot{q}}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t}$$

مضامین کروی:  $q = -k \frac{dT}{dn}$

$Q = -kA \frac{dT}{dn}$

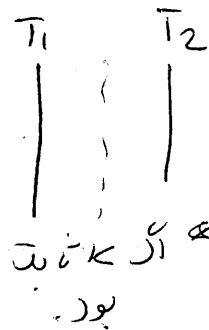
اگر فرض کنیم که با تغییرات:  $Q = kA \frac{\Delta T}{\Delta n}$

$k = k_0 (1 + \beta T)$

$$Q = \frac{k \cdot A}{\delta n} \left( (T_1 - T_2) + \frac{\beta}{2} (T_1^2 - T_2^2) \right)$$

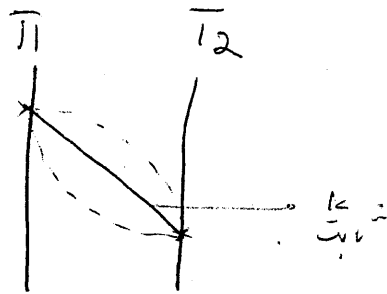
$$k = k \cdot (1 - \beta T) \rightarrow$$

$$Q = \frac{k \cdot A}{\delta n} \left( (T_1 - T_2) - \frac{\beta}{2} (T_1^2 - T_2^2) \right)$$



انتقال در آن کم شد  
 بصورتی که با افزایش یا بدوسی مرکزیت  
 به ارتباط با  $T_1$  و  $T_2$  دگر  
 $T_m < \frac{T_1 + T_2}{2}$

$$T_m > \frac{T_1 + T_2}{2}$$

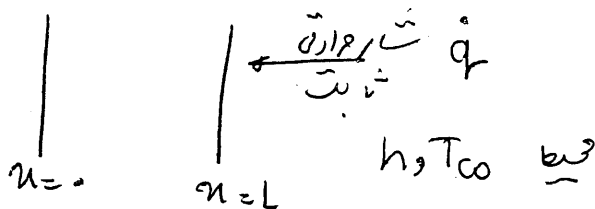


تساوی (۸۲)

دیوار هموسن ۲L

$x=0$	$T=95$
$x=L$	$T=62$
$x=2L$	$T=35$

ک مستقیم از دما  
 در در در در  
 ✓ k با افزایش دما کم شود  
 در در در در در



در  $x=L$  شرایطی می‌بینیم؟

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

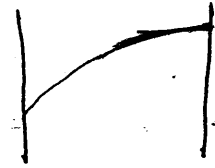
$$q + k \frac{\partial T}{\partial x} + h(T - T_\infty) = 0$$

$$q - k \frac{dT}{dx} + h(T - T_\infty) = 0$$

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

✓

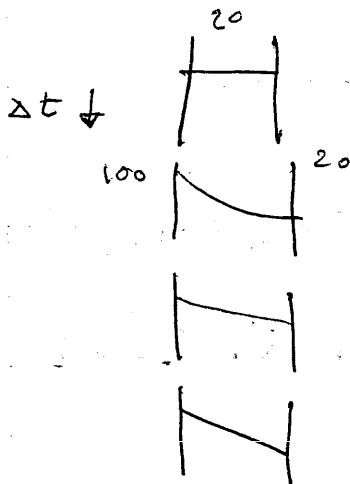
این سیم در طول سرد شدن ارتجاعی گرم شدن؟  
\* در طول سرد شدن



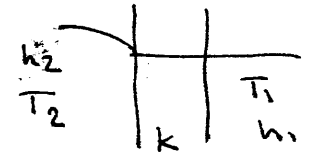
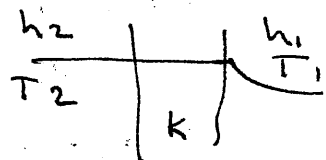
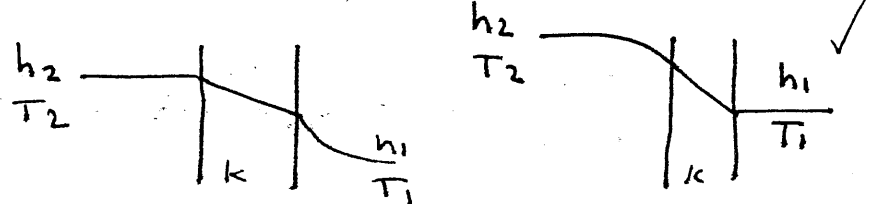
\* در طول گرم شدن



چنانکه شیب بندتر است بودن شیبان حرارت از آن شروع شده



و اگر  $h_1 > h_2, T_2 > T_1$



اگر h ضعیف بزرگ باشد در این دما در یک فاصله بسیار کوچک اختلافی در دما  
شکل خط دیده می شود.

$$Q = \frac{\text{امید تپانین}}{\text{مقاومت}}$$

$$Q = KA \frac{\Delta T}{\Delta x}$$

$$= \frac{\Delta T}{\frac{\Delta x}{KA}}$$

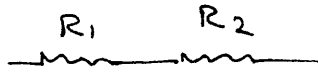
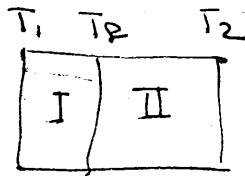
$$\rightarrow R = \frac{\Delta x}{KA}$$

تغیلات حرارت در محیطها چندین:

در سیستم همصورت کارترین (تک لایه ای):

در سیستم کارترین ۵۰ها  
موازی  
ترتیب از این رو

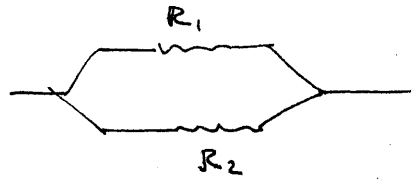
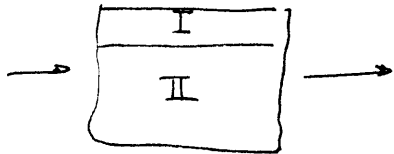




$$R = R_1 + R_2$$

$$Q = \frac{\Delta T}{\frac{\Delta x_1}{k_1 A} + \frac{\Delta x_2}{k_2 A}}$$

هغه فنکشنل (درې تری) کدام لایع را در ابتدا یا انتها وردهیم (ترتیب مطابق اثری ندارد).

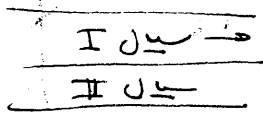


$$Q = \frac{\Delta T}{\sum R}$$

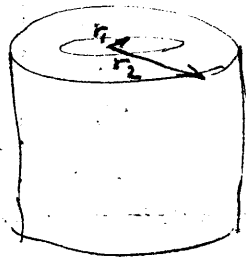
$$\frac{1}{R} = \frac{1}{R_1} + \frac{1}{R_2} = \text{مقاومت معادل}$$

در فصل مشترک انتقال حرارت و رسانایی.

$$k \frac{T_1 - T_P}{\Delta x_1} = k \frac{T_P - T_2}{\Delta x_2}$$



روی سطح مشترک سرعت و دما برابر است.



$$R = \frac{\ln \frac{r_2}{r_1}}{2\pi L k}$$

فصلیات استوانه‌ای:  $Q = -k(A_r) \frac{dT}{dr}$

$$A_r = 2\pi r L$$

$$Q = -k(2\pi r L) \frac{dT}{dr}$$

$$Q = \frac{\Delta T}{\frac{\ln \frac{r_2}{r_1}}{2\pi k L}}$$

فصلیات کروی:  $Q = -k A_r \frac{dT}{dr}$

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

$$Q = -k(4\pi r^2) \frac{dT}{dr}$$

$$Q = \frac{\Delta T}{\frac{(\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_2})}{4\pi k}}$$

در سیستم انتقالی و گردوی: مقاومت هافقط بصورت سری هستند.

مقاومت سری:  $Q = hA\Delta T$

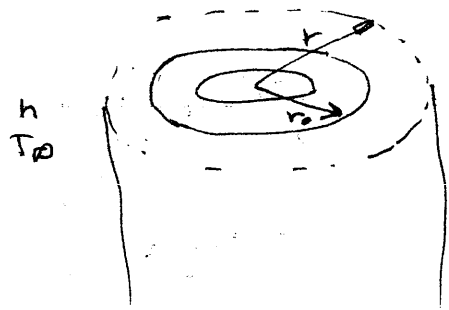
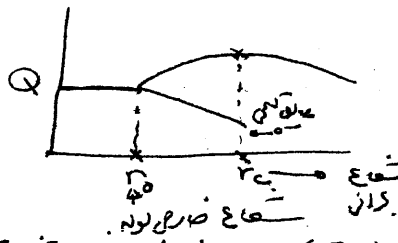
$$Q = \frac{\Delta T}{\frac{1}{hA}}$$

$$Q \sim \frac{1}{\Delta m}$$

شعاع جازن:

$$Q \sim A$$

در سیستم های انتقالی و گردوی با افزایش ضخامت افزایش سطح داریم.



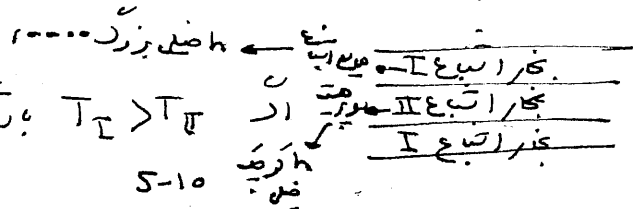
نولدر پایین وقتی که r بیشتر از r\_c باشد انتقالی افتد.

$$Q = \frac{\Delta T}{\frac{\ln(r/r_c)}{2\pi Lk} + \frac{1}{h(2\pi rL)}}$$

توجه: کاتاق  $\frac{dQ}{dr} = 0 \rightarrow r = \frac{k}{h}$

همچنین کاتاق بزرگتر باشد شعاع جازن بزرگ است

بزرگ است بین بیداز عایق با کم رسانه کرد.



در مقاومت سری گفته نظام است:  $T_I > T_{II}$  مقاومت کمتر بزرگتر.

بخار I / بخار II / مداره فلز

$$Q = \frac{\Delta T}{R_I + R_{II} + R_m}$$

در یک فن فولاد با پاره‌ها ۱۰۰ به ضخامت ۲ mm بخار در فن آن بخار آب ۱۰۰ °C

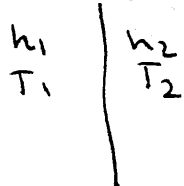
در بیرون هوا ۲۰ °C است. دمای ظاهری فن؟

۹۸ °C    ۶۰ °C    ۴۰ °C    ۲۲ °C



۲۰ °C

تیمون



$$h_1 (T_1 - T) = h_2 (T - T_2)$$

$$T = \frac{h_1 T_1 + h_2 T_2}{h_1 + h_2}$$

از این معادله توان استفاده کرد.

$$T_{\text{میانگین}} = \frac{10000 \times 100 + 10 \times 20}{10000 + 10}$$

سیستم‌های دارای تولید انرژی داخلی: (یک بعدی)

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

(۱) مشخصات کارترین:

$$\frac{d^2 T}{dn^2} = -\frac{\dot{q}}{k} \rightarrow \frac{dT}{dn} = -\frac{\dot{q}}{k} n + C \rightarrow$$

$$T = \frac{\dot{q}}{2k} n^2 + C_1 n + C_2$$

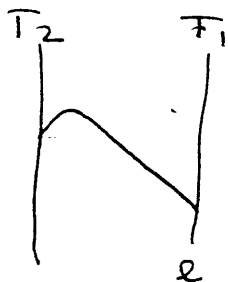
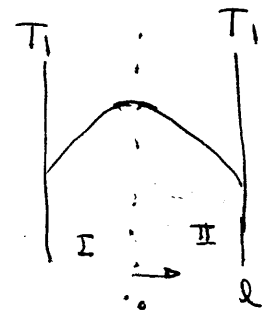
$$\begin{matrix} n=0 & T=T_1 \\ n=L & T=T_1 \end{matrix} \rightarrow \begin{cases} C_1 \\ C_2 \end{cases} \text{ معین}$$

$$\begin{matrix} n=0 & T=? \\ n=L & T=T_1 \end{matrix} \rightarrow C_1 = 0$$

$$n=0 \quad \frac{dT}{dn} = 0$$

یعنی در حالت I این دستور از همان طرف بیرون

می‌آید و همچنین در مورد معادله II

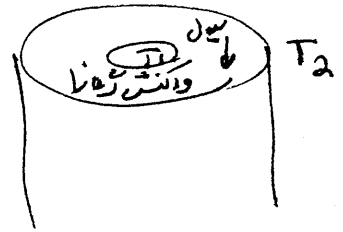


اگر  $T_2 > T_1$  باشد:

حرفه‌ای‌تر در سمت راست باشد max به سمت چپ با بالاتر نزدیک‌تر است.

ماکس  $T_1 < T_2$ ؟

تزیید  $T_2$



تخصیص استوانه ای:

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{\dot{q}}{k} = 0$$

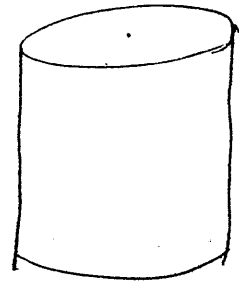
$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) = -\frac{\dot{q}}{k} r$$

$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) = -\frac{\dot{q}}{k} r$$

$$r \frac{\partial T}{\partial r} = -\frac{\dot{q}}{2k} r^2 + C_1$$

$$\frac{\partial T}{\partial r} = -\frac{\dot{q}}{2k} r + \frac{C_1}{r}$$

$$T = -\frac{\dot{q}}{4k} r^2 + C_1 \ln r + C_2$$



معنی  $T$   $\left\{ \begin{array}{l} r=0 \\ \text{توزیل} \end{array} \right.$   
 $\Rightarrow C_1 = 0$   
 یعنی  $r=0$  به معنی است  
 $\left. \begin{array}{l} \text{توزیل} \\ \text{توزیل} \end{array} \right\} C_1 \neq 0$

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{\dot{q}}{k} = 0$$

$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) = -\frac{\dot{q}}{k} r^2$$

$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) = -\frac{\dot{q}}{k} r^2$$

$$r^2 \frac{\partial T}{\partial r} = -\frac{\dot{q}}{3k} r^3 + C_1$$

$$\frac{\partial T}{\partial r} = -\frac{\dot{q}}{3k} r + \frac{C_1}{r^2}$$

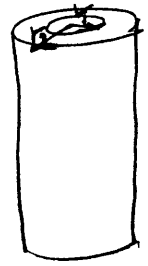
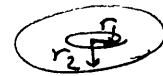
$$T = -\frac{\dot{q}}{6k} r^2 - \frac{C_1}{r} + C_2$$

تخصیص کره ای:

معنی  $T$   $\left\{ \begin{array}{l} r=0 \\ \text{که تویر} \end{array} \right.$   
 $C_1 = 0$   
 که تویر  $\rightarrow C_1 \neq 0$

$q$  در مقاطع مختلف ثابت است یا خیر؟

$q_{r=r_1} = q_{r=r_2}$

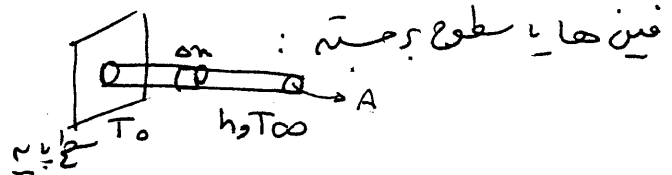


شدت انتقال حرارت ثابت  $Q$

بنابراین با افزایش  $A$ ،  $q$  کاهش می یابد.

در سطح مقطع  $(Q)$  به عبور دیگر  $q$  در سطح مقطع ثابت است. اگر که باشد  $q \propto r^2$  مقداری ثابت است.

$Aq|_n - Aq|_{n+dn} - hp \Delta n (T - T_{\infty}) = 0$



$kA \frac{dT}{dn}|_{n+dn} - kA \frac{dT}{dn}|_n - hp \Delta n (T - T_{\infty}) = 0$

$\frac{d}{dn} (kA \frac{dT}{dn}) - hp (T - T_{\infty}) = 0$

اگر  $A$  ثابت باشد رابطه ساده تر می شود:

حفاظ شود  $\frac{d^2 T}{dn^2} - \frac{hp}{kA} (T - T_{\infty}) = 0$

$T - T_{\infty} = \theta$  و  $m^2 = \frac{hp}{kA}$

معادله همگن با فریب ثابت:  $\frac{d^2 \theta}{dn^2} - m^2 \theta = 0$   
 اگر  $A$  ثابت نباشد باید بر مضمون.

شرط اول  $n=0 \quad T=T_0 \quad \theta = \theta_0 = (T_0 - T_{\infty})$

شرط دوم  $\left\{ \begin{array}{l} n=0 \quad T=T_{\infty} \quad \theta = 0 \\ n=L \quad -k \frac{dT}{dn} = 0 \quad \frac{d\theta}{dn} = 0 \\ n=L \quad -k \frac{d\theta}{dn} = h\theta \end{array} \right.$  حالت تمیز عایق = انتهای Fin به مقطع بسیار کوچک داشته باشد

$$\theta = c_1 e^{mn} + c_2 e^{-mn}$$

جواب معادله :

$$\theta = \theta_0 e^{-mn} \quad \text{در صورت اول :}$$

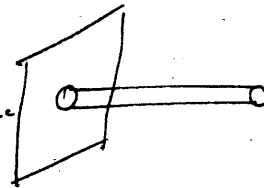
$$\frac{\theta}{\theta_0} = \frac{\cosh [m(L-n)]}{\cosh (mL)}$$

در صورت دوم :

$$\frac{\theta}{\theta_0} = \frac{\cosh m(L-n) + \frac{h}{mk} \sinh m(L-n)}{\cosh mL + \frac{h}{mk} \sinh mL}$$

مطلبه انتقال حرارت از Fin :

$$q = -k \frac{dT}{dn} \Big|_{n=0} \quad q = -kA \frac{dT}{dn} \Big|_{n=L}$$



$$dQ = hp \, dn (T - T_{\infty})$$

$$Q = \int_0^L hp (T - T_{\infty}) \, dn$$

برای حالت سوم اعداد فوق می‌کنند (از لحاظ تئوری) چون در این و طول از ته فن نیز حرارت منتقل می‌شود.

راندمان فن :  $\eta = \frac{\text{انتقال حرارت واقعی از فن}}{\text{در دمای } T_0 \text{ باشد}}$

چه موقع راندمان Fin زیاده می‌شود؟ وقتیکه  $mL \rightarrow 0$  آنکه  $\eta \rightarrow 1$

$$m = \sqrt{\frac{hP}{KA}} \quad \text{یا } m \rightarrow 0 \quad \text{یا } L \rightarrow \infty$$

(h کوچک، یا k بزرگ و ...)

پس چرا Fin نمی‌داریم :

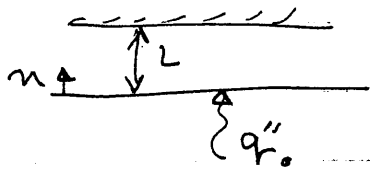
راندمان بسیار پایین است یا سردی ببرد یا ببرد نیست. مقایسه فن با فن لوله آل.

Performance :  $\epsilon = \frac{\text{فراوانی انتقال حرارت از Fin}}{\text{انتقال حرارت بدون فن}}$

فراوانی انتقال حرارت از Fin :  $\epsilon = \frac{\text{انتقال حرارت رانیت به سطح}}{\text{انتقال حرارت بدون فن}}$

$$\epsilon = \eta \frac{\text{طول جیبی Fin}}{\text{طول مقطع Fin}}$$

- انتقال دارت ناما پیدار
- مفهوم ضرب شکل
- محاسب عددی و تبعا با انتقال دارت



$T_i$  دما  
اطراف

(۱۸۰۰)

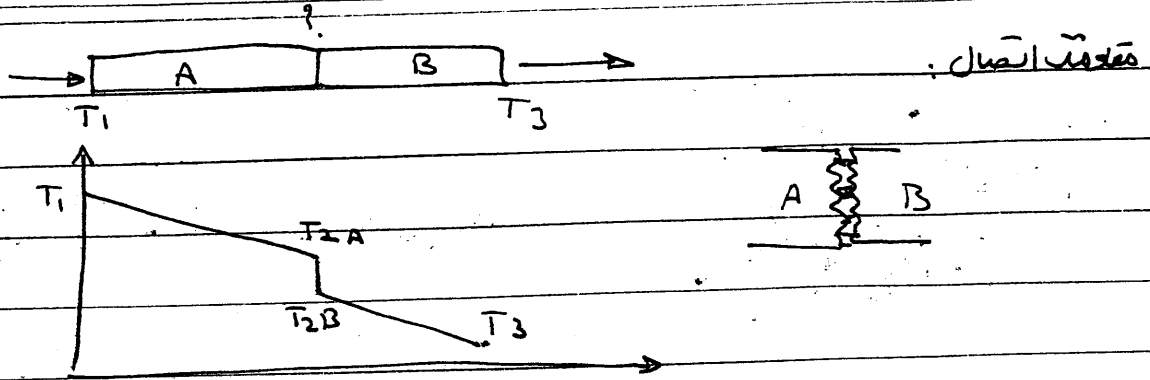
$$\begin{aligned} x=0 & \quad T = T_i \\ n=0 & \quad q''_0 = k \frac{\partial T}{\partial n} \\ n=L & \quad \frac{\partial T}{\partial n} = 0 \\ \frac{\partial^2 T}{\partial n^2} & = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial q''_0}{\partial n} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} x=0 & \quad T = T_i \\ n=0 & \quad q''_0 = -k \frac{\partial T}{\partial n} \\ n=L & \quad \frac{\partial T}{\partial n} = 0 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} x=0 & \quad T = T_i \\ n=0 & \quad T = T_i \\ n=L & \quad \frac{\partial T}{\partial n} = 0 \\ \frac{\partial^2 T}{\partial n^2} + \frac{q''_0}{k} & = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial n} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} x=0 & \quad T = T_i \\ n=0 & \quad q''_0 = -k \frac{\partial T}{\partial n} \\ n=L & \quad \frac{\partial T}{\partial n} = 0 \\ \frac{\partial^2 T}{\partial n^2} + \frac{q''_0}{k} & = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial n} \end{aligned}$$

$q = kA \frac{\partial T}{\partial n}$  اگر  $q$  مخالف جهت محور:  
 $q = -kA \frac{\partial T}{\partial n}$  اگر  $q$  هم جهت محور:



$$Q = T_1 - T_3$$

$$\frac{\Delta n}{k_1 A_A} + \frac{\Delta n_B}{k_2 A_B} + \frac{1}{hA}$$

مقاومت اتصال  
 (جنس A و B و h و ابعاد صیقلها)  
 اتصال  
 ها  
 $\frac{1}{hA}$

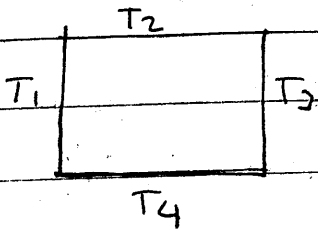
مقاومت /  
 ریزش شکل فقط نوشته شود. نه اینکه جابجایی باشد.

بازرسی

$k = k$  (جنس ماده مقلض وزن مخصوص)

انتقال حرارت در سیتم های دو بعدی  
 (حالت پایدار) - کارترین

$$\frac{\delta^2 T}{\delta n^2} + \frac{\delta^2 T}{\delta y^2} = 0$$



حل: نسبت جدا سازی متغیرها

$$Q = \frac{\Delta T}{R}$$

$$Q = UA \Delta T_{LMTD}$$

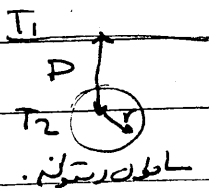
تغییر کلی

در این مسئله مقدار Q را می توانیم بنویسیم

$$Q = KS \Delta T$$

مقاومت شکل

برای انتقال حرارت بین دو سطح از دردم



$$S = \frac{2\pi L}{\ln \frac{2D}{r}}$$

مساحت سطح (۲۱)

$$q = \frac{2\pi L \ln \frac{2D}{r}}{2\pi k L} (T_1 - T_2)$$

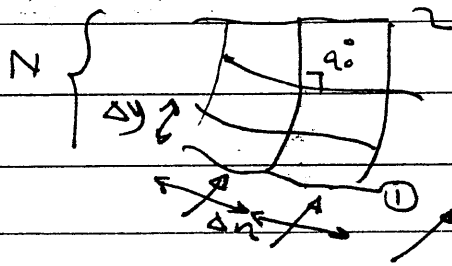
$$q = \frac{2\pi L}{\ln \frac{2D}{r}} k (T_1 - T_2)$$

جواب ها

$$q = \frac{k \ln(\frac{2D}{r})}{2\pi k L} (T_1 - T_2)$$

$$q = \frac{2\pi L}{k \ln \frac{2D}{r}} (T_1 - T_2)$$





روش تریس محاسبه انتقال حرارت:

تقسیم بدن: با بولس: انتقال حرارت عمود بر سطح

\* خطوط از تمام محور خطوط انتقال حرارت

$$Q_1 = K(\Delta n) \omega \frac{\Delta T}{\Delta y}$$

$$\delta' \Delta T = N \Delta T_1$$

$$\Delta n = \Delta y$$

$$\delta' Q = M Q_1$$

$$\delta' Q = \left( \frac{M}{N} \right) K \Delta T$$

$$Q = S k \Delta T$$

S = ضریب شکل

بعد S = طول

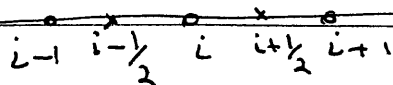
توجه: در کتاب  $\omega =$  ابعاد مقطع  
تده در مورد تعیین بعدی مطلب  
در نظر گرفته شود.

حل عددی مسائل انتقال حرارت:

روش تفاضل محدود Finite Difference:

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

$$\frac{\partial^2 T}{\partial n^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{q}{k} = 0$$



\* نقطه  $i+1/2$  تکلیفی (در شبکه مورد ندارد)

$$\left. \frac{dT}{dn} \right|_i = \frac{T_{i+1} - T_{i-1}}{2\Delta n}$$

تفاضل محدود مرکزی

$$\left. \frac{dT}{dn} \right|_{i+1/2} = \frac{T_{i+1} - T_i}{\Delta n}$$

توجه: در مستقیم بودن نیز  $i+1/2$  استفاده  
نمی شود ولی روشی با هم ممکن است  
استفاده شود.

۱۴

$$\frac{dT}{dn} \Big|_{i-1/2} = \frac{T_i - T_{i-1}}{\Delta n}$$

$$\frac{d^2T}{dn^2} \Big|_i = \frac{d}{dn} \left( \frac{dT}{dn} \right) = \frac{d}{dn} \left( \frac{dT}{dn} \Big|_{i+1/2} - \frac{dT}{dn} \Big|_{i-1/2} \right)$$

$$\frac{d^2T}{dn^2} = \frac{T_{i+1} - 2T_i + T_{i-1}}{\Delta n^2}$$

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

$$\frac{T_{i+1} - 2T_i + T_{i-1}}{\Delta n^2} + \frac{q}{k} = 0$$

مثلاً داخل میوه

$$T_{i+1} - 2T_i + T_{i-1} + \frac{q \Delta n^2}{k} = 0$$

(\* اگر  $q=0$  باشد نقطه میانه توسط دو نقطه قبل و بعد است. (داخل صوم) )

حالت دوبعدی :

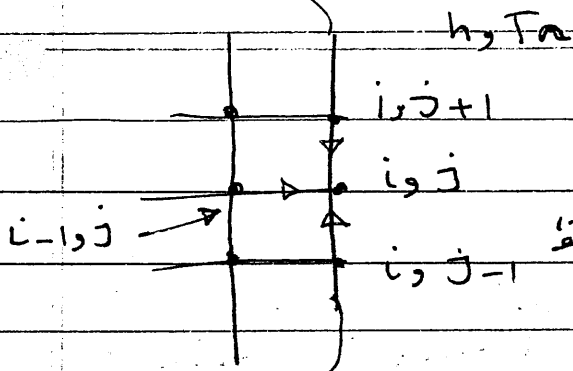
$$\frac{\partial^2 T}{\partial n^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{q}{k} = 0$$

$$\frac{T_{i+1, j} - 2T_{i, j} + T_{i-1, j}}{\Delta n^2} + \frac{T_{i, j+1} - 2T_{i, j} + T_{i, j-1}}{\Delta y^2} + \frac{q}{k} = 0$$

از  $\Delta n = \Delta y$  :

$$T_{i+1, j} + T_{i-1, j} + T_{i, j+1} + T_{i, j-1} - 4T_{i, j} + \frac{q}{k} \Delta n^2 = 0$$

نقطه وسط شبیه به دو نقطه :  $q=0$  از اطراف است.

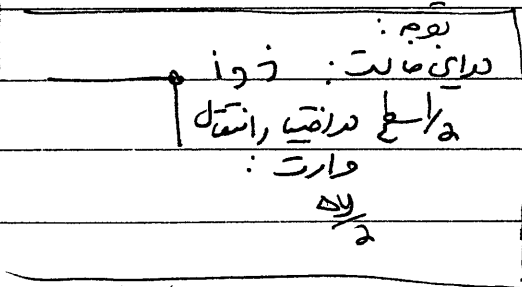


$\sum q = 0$   
 وارد شده بر یک نقطه  
 (برود) در نقطه  $T_j$  به بالا و  
 چپ و راست را در دو طرف  
 بنویسید.

انتقال از دره های ریب راست.

معادله

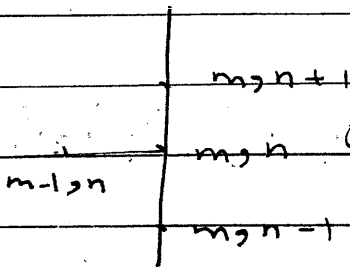
$$\sum q = k \frac{T_{j-1} - T_j}{\Delta x} \Delta y + k \frac{T_{j+1} - T_j}{\Delta y} \frac{\Delta x}{2}$$



$$+ k \frac{T_{j-1} - T_j}{\Delta y} \frac{\Delta x}{2} +$$

$$h \Delta y (T_{\infty} - T_j) = 0$$

(۱۳)



$$\sum q = k \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta x} \Delta y +$$

$$k \frac{T_{m,n+1} - T_{m,n}}{\Delta y} \frac{\Delta x}{2} + k \frac{T_{m,n-1} - T_{m,n}}{\Delta y} \frac{\Delta x}{2}$$

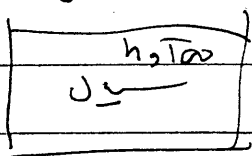
= 0

$$T_{m,n+1} + T_{m,n-1} + 2T_{m,n} - 4T_{m,n} = 0$$

ظرفیت حرارتی متمرکز: Lumped Heat Capacity

(فرض می شود که دما در تمام نقاط جسم یکسان است)

ظرفیت حرارتی متمرکز



$$hA(T_{\infty} - T) = \frac{dE}{dt}$$

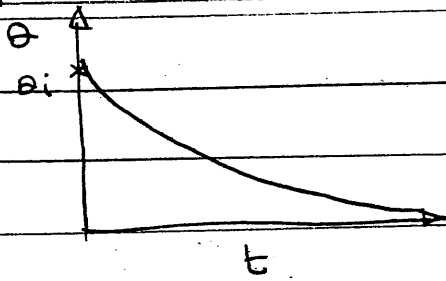
$$E = \rho CV T$$

$$\rho CV \frac{dT}{dt} = -hA(T - T_{\infty})$$

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

$$\theta = \theta_0 e^{-t/\tau}$$

$T_i - T_\infty = \theta$



$t \rightarrow \infty \rightarrow \theta \rightarrow 0$   
 $T = T_\infty$

شاید زمان  $T = \frac{\rho c V}{hA}$

باید مقاومت داخله م  
 (توالی نسبت به هارر و داخله)

نسبت به توان انتقال هارر به سطح جاییه

یک دیواره از دو طرف انتقال هارر دارد اگر یک طرفه انتقال هارر داریم دو برابر می شود.

$A \rightarrow A/2$

نیمه:  $t = T \theta = 0.37 \theta_i$  (مغناطیس)

$t = 2T \quad \theta = 0.14 \theta_i$

$t = 3T \quad \theta = 0.05 \theta_i$

سال ۱۷۲ یک ترانزیستور با ثابت زمان ۰.۶ S می باشد. کدام عبارت در مورد این ترانزیستور صحیح است.

\* فقط جهت ثبت تغییرات دمای پایه برود کمتر از 75 مناسب است.

\* این ترانزیستور بعد از 7 ثانیه دمای واقعی بسیار بالاتر از ۷۵ درجه

\* تغییرات دمای دارد.

✓ \* این ترانزیستور جهت ثبت تغییرات دمای پایه برود کمتر از 7 ثانیه مناسب نمی باشد.

برای ترانزیستور می کنند تا به عبارت دیگر جرم کمتری داشته باشد و سریع پاسخ دهد و دمای

خودش روی دمای پایه تاثیر کمتری ندارد.

حسابات عددی در مسائل : unsteady

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

از زمان صاف  
بیشتر استفاده شد  
فاز و گزین استفاده  
نکرد

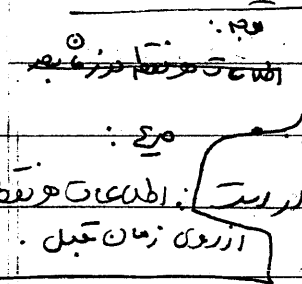
$$T_{i+1}^{j+1} - 2T_i^{j+1} + T_{i-1}^{j+1} = \frac{1}{2} \frac{T_i^{j+1} - T_i^j}{\Delta t} \Delta n^2$$

فرم صریح یا Explicit

صورت رقم

$$T_{i+1}^{j+1} - 2T_i^{j+1} + T_{i-1}^{j+1} = \frac{1}{2} \frac{T_i^{j+1} - T_i^j}{\Delta t} \Delta n^2$$

فرم ضمنی یا Implicit

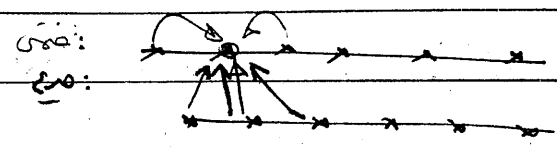


صریح : داده در محاسبات صفت : امتیاج به معیار پایداری دارد  
ضمنی : یکپارچه در محاسبات (حل معادله n مجهول) : معیار پایداری است : اطمینان در نقطه زمان بعد

برای صریح : (د)

$$\frac{\alpha \Delta t}{\Delta n^2} \leq \frac{1}{2}$$

در حالت یک بعدی



در حالت دوبعدی : (معیار پایداری)

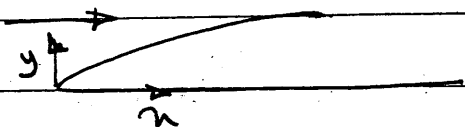
$$\frac{\alpha \Delta t}{\Delta n^2} \leq \frac{1}{4}$$

در حالت سه بعدی :

$$\frac{\alpha \Delta t}{\Delta n^2} \leq \frac{1}{6}$$

انتقال حرارت جابجایی:

رابطه اساسی محاسبه ضریب انتقال حرارت جابجایی:



در فصل مشترک سیال و جسم انتقال حرارت از سیال

اول به بعد جابجایی

در سیال عبور به سطح جابجایی

جابجایی = هدایت سیال عبور به سطح جامد

$$-k \frac{dT}{dy} \Big|_{y=0} = h(T_w - T_\infty)$$

رابطه اساسی

$$h = \frac{-k \frac{dT}{dy} \Big|_{y=0}}{T_w - T_\infty}$$

شکل: کادمان دما

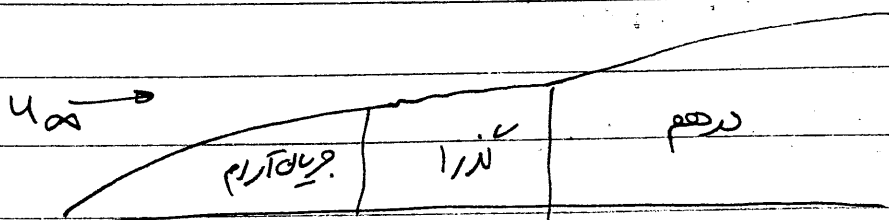
جای بدین آورده:

معادله انرژی  $u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$

معادله پیوستگی  $u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$

پیوستگی  $\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$

این سه معادله در کنار هم حل می شود



از به هم پیوستن نقاط که در آن نقاط سرعت ۹۹٪ سرعت جریان آزاد است.

اهمیت لایه مرئی: لایه مرئی در داخل لایه مرئی شکل می گیرد و خارج لایه مرئی جریان آرام از لایه مرئی جدا می شود.

نسبت نیروی اینرسی به نیروهای چسبندگی  $Re = \frac{\rho u x}{\mu}$

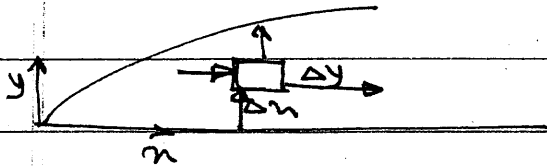
شماره آرام بودن جریان  $5 \times 10^5 <$    
 معنی



مفهوم توسعه یافتگی در لوله ها:  $Re < 2300$  شرط آرام بودن  
 مفهومی توسعه یافتگی در صنایع نداریم.

$$Re = \frac{\rho u D}{\mu}$$

اولاً و ثانیاً وقتی عدد رینولدز در صفت متغیر است.



معادله پیوستگی  
 معادلات اساسی در انتقال حرارت جایز است.

فرضیات:  
 1) سیال نیندیش، غیر قابل تراکم، دارای خواص فیزیکی ثابت  
 جریان پایدار، Steady state

معادله پیوستگی:  
 (معمولاً از طریق ساده شدن)

$$\rho u A$$

$$\rho u \delta y|_n - \rho u \delta y|_{n+\delta n} + \rho v \delta n|_y - \rho v \delta n|_{y+\delta y} = 0$$

تقسیم بر  $\delta n$  و  $\delta y$ :

$$\frac{\partial (\rho u)}{\partial n} + \frac{\partial (\rho v)}{\partial y} = 0$$

حجم سیال غیر قابل تراکم

میل دارد  $\delta n$  و  $\delta y$  به سبب صفر

$$\frac{\partial u}{\partial n} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

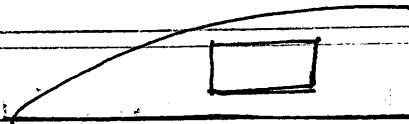
تراکم ناپذیر است

مفادله

اولین معادله در کنگره مورد استفاده قرار می گیرد.



۱۷



موسنوم: کجیت برداره

$$\rho u \Delta y u|_n - \rho u \Delta y u|_{n+\Delta n} +$$

$$\rho v \Delta n u|_y - \rho v \Delta n u|_{y+\Delta y} +$$

$$\left( -\mu \Delta n \frac{\partial u}{\partial y} \Big|_y \right) - \left( -\mu \Delta n \frac{\partial u}{\partial y} \Big|_{y+\Delta y} \right) +$$

$$+ P \Delta y|_n - P \Delta y|_{n+\Delta n} = 0$$

$$\boxed{u \frac{\partial u}{\partial n} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} - \frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial n}}$$

بدراسه:

توهم: دروازه‌های که کاهشیت باشد ترتیب هیچ فیزی ندارد  
 (انضغاط و دما) و اگر کاهشیت از راه راسته باشد چنین کاره بگیرد که با افزایش دما کاهشیت

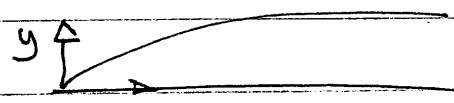
$$\frac{\partial u}{\partial n} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

بال بریت آوردن یوغالین سرعت

راه اول: روش ترتیب مقنیه‌ها

راه دوم: روش تویس استرال

$$u \frac{\partial u}{\partial n} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} - \frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial n}$$



از فشار هیدرواستاتیک صرف تقوا شود:  $\frac{\partial P}{\partial y} = 0$

بنویسین معادله بر نول بین هر دو نقطه جویان آزار:

$$P + \frac{\rho u^2}{2} = \text{مقدار ثابت}$$

$$\frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial n} + 2u \frac{\partial u}{\partial n} = 0$$

$$u \frac{\partial u}{\partial n} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial n}$$

جول  $\frac{\partial u}{\partial n} = 0$  می‌توان از این رابطه نتیجه گرفت:

$$\frac{\partial u}{\partial n} = 0 \quad \text{یا} \quad u_{\infty} \neq u_{ad}(n) \Rightarrow \boxed{\frac{\partial P}{\partial n} = 0}$$



$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} \quad \text{از روی معادله}$$

$$\text{در } y=0 \Rightarrow u \frac{\partial u}{\partial x} = - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x}$$

$$\Rightarrow \boxed{\frac{\partial p}{\partial x} = c}$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad \text{حدها را:$$

فرض شود که می‌توان از این معادله در راستای  $x$  انتگرال گرفت:

$$\int_0^{\delta} (u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y}) dy = \int_0^{\delta} \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} dy$$

$$\frac{d}{dx} \int_0^{\delta} u(u - u_{\infty}) dy = -\nu \frac{\partial u}{\partial y} \Big|_{y=0} \quad \text{معادله انتگرال و یک کار من}$$

این معادله فقط تابعیت  $u$  را بدست می‌دهد

$$u = u(x, y)$$

برای بدست آوردن تابعیت  $v$  فرضه شود:

$$u = a_0 + a_1 y + a_2 y^2 + a_3 y^3 \quad \text{فرضه شود که } u \text{ یک پویا است}$$

( $a_0, a_1, a_2, a_3$  و ... ثابت هستند)

$$\begin{cases} y=0 & u=0 \\ y=\delta & u=u_{\infty} \\ y=\delta & \frac{\partial u}{\partial y} = 0 \\ y=0 & \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = 0 \end{cases}$$

شرایط مرزی  
در  $y=0$  و  $y=\delta$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad \text{از روی معادله}$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} \quad \text{از}$$

$$y=0 \quad \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x}$$

تابعیت  $u$  با  $y$  : 
$$\frac{u}{u_{\infty}} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta} - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta} \right)^3 \quad (II)$$

معادله II در معادله استرالی و یک معادله دیفرانسیل مرتبه اول داریم که با شرط زیر حل می‌شود:

$$\frac{d\delta}{du} = \dots$$

$$u = 0 \quad \delta = 0$$

تابعیت  $\delta$  با  $x$  : 
$$\frac{\delta}{x} = \frac{4.64}{\sqrt{Re_x}} \quad (I)$$

حفظ نمود با  $x$

$$\frac{\delta}{x} = \frac{4.64}{\sqrt{Re_x}}$$

رابطه ضریب انتقال حرارت و ضریب نفوذ  $\delta$  معنی

حد دقیق  $5 \rightarrow 4.64$

خلاصه: در این قسمت یک معادله استرالی، یک رابطه  $\frac{u}{u_{\infty}}$  و یک معادله دیفرانسیل مرتبه اول که با حل آن ضریب انتقال حرارت و ضریب نفوذ

$$\frac{u}{u_{\infty}} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta} - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta} \right)^3$$

$$u = u(x, y)$$

تابعیت با  $x$  و  $y$   $\rightarrow I, II$

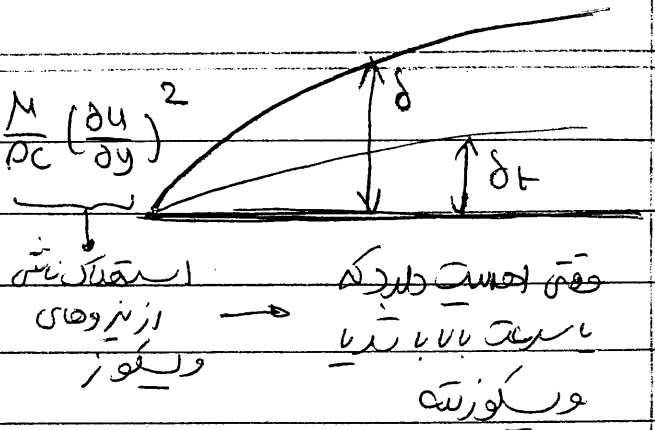
از معادله I با وارد کردن  $x$ ،  $\delta$  بدست می‌آید  
و از معادله II با وارد کردن  $y$ ،  $u$  بدست می‌آید.

نتیجه: اگر سرعت روی صاف دو برابر شود ضریب انتقال حرارت و ضریب نفوذ چگونه تغییر می‌کنند؟  $\frac{1}{\sqrt{2}}$  برابر می‌شود.

$$\delta \sim \frac{1}{\sqrt{Pr}}, \frac{1}{\sqrt{u}}, \sqrt{Pr}, \sqrt{x}$$

با دنبال نمودن روابط انتقال حرارت و ضریب نفوذ با وارد کردن رابطه  $\frac{\delta}{x} = \frac{4.64}{\sqrt{Re_x}}$  در معادله II روابط زیر بدست می‌آید.

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\mu}{\rho c} \left( \frac{\partial u}{\partial y} \right)^2$$



استقلاک ناش از نیروهای ویسکوز  
 وقوع استبداد دردی که  
 سرعت با تغییر  
 ویسکوزیته

یعنی همانی که بواسطه اصطکاک لایه های دردی در دسترس نیروی محرکه می شود.

در موقع امری ناش از استقلال ویسکوزیته اهمیت دارد:

آنالیز مرتبه بزرگی: order of Magnitude Analysis  
 به این اقرها کاره می ریم:

$$\alpha \frac{T}{\delta^2} \gg \frac{\mu}{\rho c} \frac{u_{\infty}^2}{\delta^2}$$

$$\frac{\nu}{\alpha} \frac{u_{\infty}^2}{c_p T} \ll 1$$

با ساده کردن داریم:

$$Pr \frac{u_{\infty}^2}{c_p T} \ll 1$$

Pr نسبت نفوذ موصلیت به نفوذ حرارت

Pr: برای گازهای سرد 2/3

Pr: برای مایعات 5/7

برای جامدات بیشتر از 10

Pr: برای مایعات معول 1-10

عدد کوکین ها (روغن ها)  $10^5$

فلزات فلزات: 0.1

بصرف نظر از اصطلاح:

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

$$\frac{d}{dx} \int_0^{\delta_t} (T_{\infty} - T) u dy = \alpha \left. \frac{dT}{dy} \right|_{y=0} \quad T$$

$$T = T(x, y)$$

منتهی به تابعی از  $y$  در  $x$  داریم:

$$T = a_0 + a_1 y + a_2 y^2 + a_3 y^3$$

$$\left\{ \begin{array}{l} y=0 \quad T = T_w \\ y=\delta_t \quad T = T_{\infty} \\ y=\delta_t \quad \frac{\partial T}{\partial y} = 0 \\ y=0 \quad \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0 \end{array} \right.$$

چون  $\delta_t$  و  $\delta$  متفاوت است:

$$\alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = \frac{\mu}{\rho c} \left( \frac{\partial u}{\partial y} \right)^2 \quad * \text{ اگر معادله کامل بود}$$

$$\frac{\theta}{\theta_{\infty}} = \frac{T - T_w}{T_{\infty} - T_w} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta_t} - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_t} \right)^3 \quad \#$$

نوع: لایه فرزی واری از  $\theta$  معادله  $\theta$  که  $\theta = \frac{\theta}{\theta_{\infty}}$  است بدست آوریم.

رابطه II را در رابطه I قرار دهیم یک معادله بتوانیم دریم.

با تغییر متغیر  $\frac{\delta_t}{\delta} = \dots$  یک معادله بتوانیم داشته باشیم اول به این شکل بدست

آید یا حل داریم.

\* فرضیات حل معادله توانیم:

۱)  $Pr < 1$

۲) و از چسبندگی که توان با  $Pr$  از رفته

نوع  $\theta$  صرفاً  $\theta$  کردیم

۳)  $\theta$  مدتی  $\theta$  کنیم

\* برای این فرض  $Pr > 0.7$  باید باشد.

$Pr = 0.7$  لایه فرزی ما یکسان

شرط استقامت از این معادله

$$\frac{\delta_t}{\delta} = \frac{1}{1.026} Pr^{-1/3}$$

$Pr > 0.7$

با وارد کردن این رابطه در معادله II در صحت برقرار میماند بدست آورده ایم

حال پروفیل دما و سرعت باد را می بینیم . با قرار دادن در معادله اساسی :

$$h = -k \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0}$$

$$Nu_n = \frac{h_n n}{k} = 0.332 Re_n^{1/2} Pr^{1/3}$$

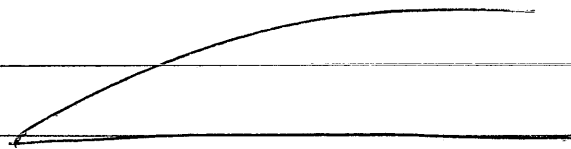
معادله نورد

رابطه انتقال حرارت کنوکسیون به روی صفحه در جریان آرام

$$\Rightarrow h_n \sim n^{-1/2}$$

با افزایش  $n$  ، مقدار  $h$  کاهش می یابد

$h$  پهنایی لازم برای رابطه بین دمای دیواره و  $T_\infty$  با افزایش فاصله دیواره از  $T_\infty$  و دیواره کمتر ،  $h$  کاهش می یابد

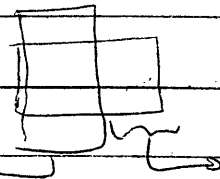


نگاه کنید به انتقال دما در دیواره بیشتر است ؟

جواب : ↑ جریان

تثانی ↑ جریان

دو صفحه را در دست می بینیم :



در این صفحه  $h$  بزرگتر نظر می شود

در سطح بزرگتر  $h$  بزرگتر داریم

در این صفحه مقدار  $h$  دو صفحه برابر است

جواب بیشتر است

در این صفحه مقدار  $h$  کمتر است

۲۰

$$h_n \sim n^{-1/2}$$

$$\sum h_n \sim n^a$$

$$\rightarrow \bar{h}_n = k =$$

$$\bar{h}_{n=L} = \frac{1}{1+a} h_{n=L}$$

مغنا  
شور

$$\bar{h}_{n=L} = \frac{\int_0^L h_n dn}{\int_0^L dn}$$

$$\sum h_n \sim n^{-1/2}$$

$$\Rightarrow \bar{h}_{n=L} = 2 h_{n=L}$$

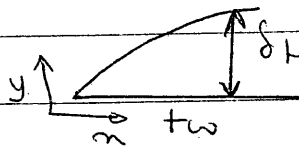
$$\bar{Nu}_{n=L} = 2 Nu_{n=L}$$

روابط میان h و Nu برای معادلات انتقال حرارت

$$Bi = \frac{hs}{k}$$

$$Nu = \frac{hl}{k}$$

(\*) در Nu و k و در Bi و در معادلات انتقال حرارت تفاوت دارند.



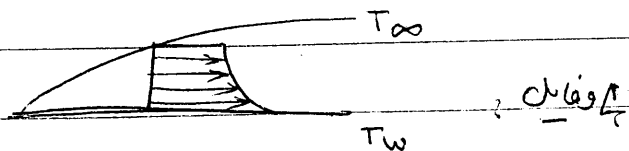
(۱۲) د

$$y=0 \quad T=T_{\infty} \quad (2)$$

$$y=0 \quad T=0 \quad (1)$$

$$y=0 \quad \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0 \quad (4)$$

$$y=0 \quad \frac{\partial T}{\partial y} = 0 \quad (3)$$

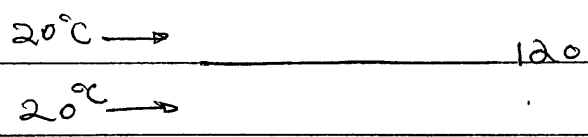


$$h_m = C n^{-1/4} \quad (\text{ن. ل. ۱۸})$$

$$\overline{Nu}_{m=L} = ? \quad Nu_{m=L}$$

$$P = 4/3$$

۱۷۹ ال



انتقال حرارت از مایع به جامد یا برعکس؟  
 هنگام انتقال حرارت کنوکیون آزاد (صرفاً توسط خود مایع) در انتقال حرارت اجباری باشد سیستم تقارن دارد و هیچ فرقی ندارد.  
 در صورت همواره در کنوکیون آزاد، انتقال حرارت از مایع به جامد بیشتر است.  
 اگر مایع سرد شدن باشد برعکس.

$$Nu_m = 0.332 Re_n^{1/2} Pr^{1/3}$$

مقدار کنوکیون اجباری،  $T_w$  ثابت.

اثر ثابت:  $Nu_m = 0.453 Re_n^{1/2} Pr^{1/3}$  صفحه بعد

یکه از آنالوژی های سینت حرارت: (تئیه سازی: آنالوژی).

آنالوژی Reynold's Colburn:

حدود در این جهت ارتباط ضریب اصطکاک به ضریب انتقال حرارت (h)

$$\tau_w = C_f \rho \frac{u_{\infty}^2}{2} \quad \text{①} \quad \text{ضریب درگ}$$

(ضریب اصطکاک روی صفحه)

$$\tau_w = \mu \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0} \quad \text{I}$$



$$\frac{u}{u_\infty} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta} - \frac{1}{2} \left(\frac{y}{\delta}\right)^3 \quad \text{II}$$

$$\text{I} \rightarrow \text{II} \Rightarrow \tau_{w0} = \frac{3}{2} \mu \frac{u_\infty}{\delta} \quad \text{②}$$

$$\text{① و ②} \Rightarrow \boxed{\frac{C_{f,x}}{2} = 0.332 Re_n^{-1/2}} \quad \text{از رابطه اول}$$

$$Nu_n = 0.332 Re_n^{1/2} Pr^{1/3}$$

$$Nu_n = 0.332 Re_n^{-1/2} Pr^{-2/3}$$

از رابطه اول  
داده

$$\text{St} = \frac{h}{\rho C u_\infty}$$

$$\boxed{St Pr^{2/3} = 0.332 Re_n^{-1/2}}$$

یک مقدار افتد و بعد بین دو رابطه مورد دارد:

علت: چون با اصل از روش معادله اشتباه استفاده شده اگر از روش دقیق استفاده  
کنیم برای افتد و بیرون میزند.

$$\boxed{St Pr^{2/3} = C_{f,x} / 2}$$

یعنی با داشتن  $C_{f,x}$  می توان  $h$  را تعیین کرد و برعکس

- کاربرد:
- ۱) جریان آرام و در هم در صفحات
  - ۲) جریان در هم در لوله
- نشان می دهند
- کاربرد ندارد: در جریان آرام در لوله.



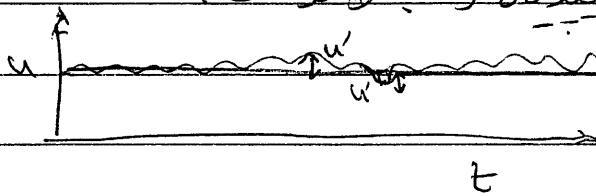
در مورد جریان درهم :

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$

این روابط برای  
جریان آرام است  
جریان درهم همواره  
است.

ول این روابط در جریان درهم همیشه شونده یا نوسان



نوع جریان نوسانی  
is steady state.

با قرار دادن  $u = \bar{u} + u'$  در معادله روابط همیشه شونده

در بیان درهم از آنالیز رینولدز کلبرن استفاده کنیم چون در مورد  $C_f$  نظریه

$$C_{f2} = 0.0592 Re_n^{-1/5} \quad 5 \times 10^5 < Re < 10^7$$

شکل پروفایل سرعت در بیان درهم روی صفحه:

$$\frac{u}{u_\infty} = \left(\frac{y}{\delta}\right)^{1/7}$$

و آن به صورت  $1/7$  این رابطه پرسیده شده.

$$\delta \sim Re_n^{-1/5}$$

جریان درهم روی صفحه

انتقال حرارت در داخل لوله :

\* اگر جریان توسعه یافته‌ی حرارت باشد چه جریان آرام و چه در هم هسطول لوله مقدار ثابت است.

شرط توسعه یافته‌ی حرارتی لوله ها :

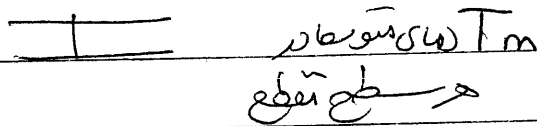
$$\theta = \frac{T - T_w}{T_m - T_w}$$

$\theta = \theta(r, x)$

جریان توسعه یافته‌ی حرارتی لوله ها  
 $\frac{\partial \theta}{\partial x} = 0$  اگر

$\theta = \theta(r)$

(۱۳)



$T = T(r, x)$

در (۱۳، ۱۴) شرط توسعه یافته‌ی جریان حرارتی بر اساس معادله دیفرانسیل درجه اول درجه اول (معادله ۱) و شرایط مرزی

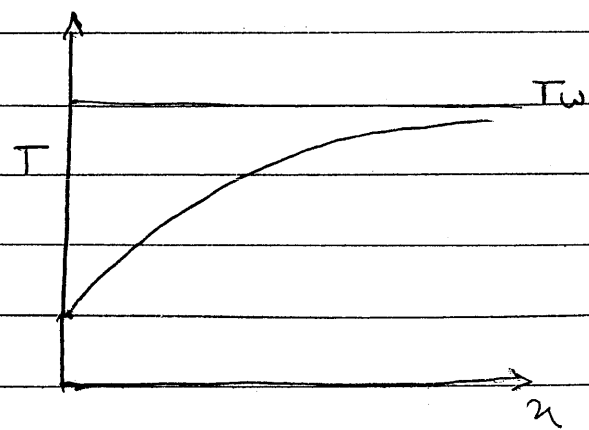
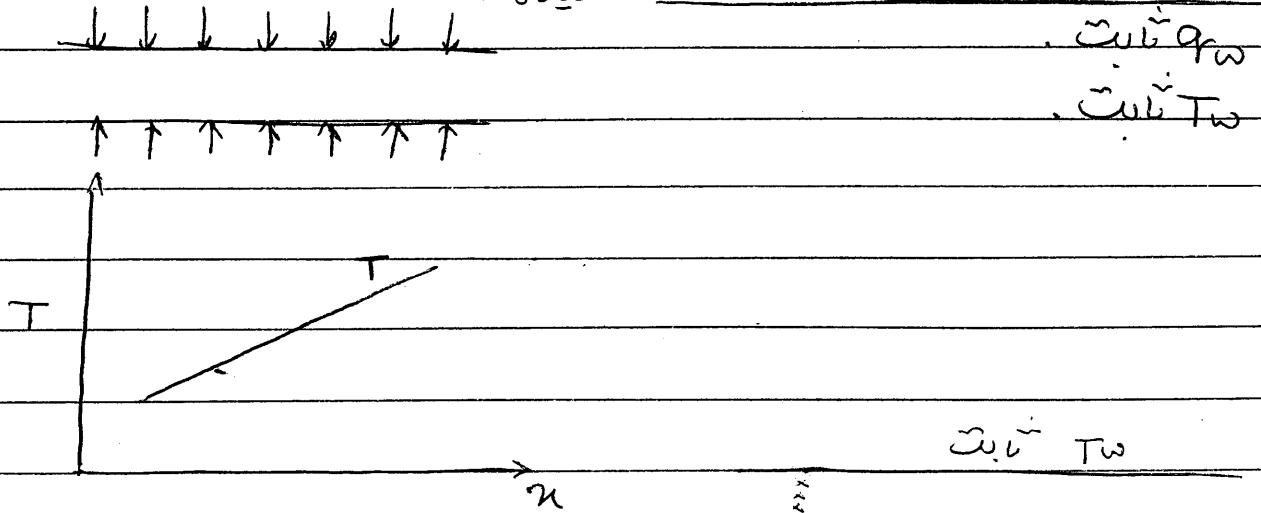
(۱)  $\frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{T_w - T}{T_b - T} \right) = 0$

(۲)  $\frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{T_w - T}{T_w - T_b} \right) = 0$  ۱۴ ✓  $\frac{\partial T_b}{\partial x} = 0$

(۳)  $\frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{T_w - T}{T_w - T_b} \right) \right) = 0$  (برای توسعه یافته‌ی حرارتی)

(۴)  $\frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{T_w - T}{T_b - T} \right) = 0$  (برای توسعه یافته‌ی حرارتی)

انتقال حرارت در دایره با دما در جریان آرام:  $q_w$  (کلیدی نوشته شده)



تساوی  $T_w$  ثابت، تغییر فاز

$q_w$  ثابت: یک لایه حرارتی که مقدار معین انرژی را به انرژی حرارتی تبدیل می‌کند  
 و چون سرعت آن زیاد است.

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \frac{\alpha}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right)$$

معادله لایه مرزی که در مختصات استوانه‌ای نوشته شده.

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} = \alpha \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right)$$

از موازنه انرژی در دایره (موازنه انرژی در یک رینگ):  
 در صورتی که در دایره موازنه انرژی در یک رینگ کامل نوشته می‌شود.

- ۱) حالت در جهت شعاعی
- ۲) آنتالپی در جهت محوری. (هدایت در جهت محوری داریم ولی صرف نظر می‌کنیم)

Pe = Re . Pr

Pe : عدد پکلت

نسبت انتقال انرژی به هدایت

$$= \frac{\rho u D}{\mu} \cdot \frac{\mu / \rho c}{k} = \frac{\rho u D c}{k}$$

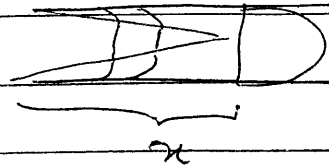
اگر Pe بزرگ باشد می توان از هدایت در جهت محوری صرف نظر کنیم.

جریان توسعه یافته:  $u \neq u(r)$

در سیال: جریان توسعه یافته:  $\frac{x_m}{D} = 0.03 Re$

طول لوله: D

مستقیم



در سیال آرام در طول لوله:  $\frac{x_t}{D} = 0.03 Re Pr$

توسعه یافته حالت:  $\frac{x_t}{D} = Pr$

$$\frac{x_t}{D} = Pr$$

معادله انرژی:  $u \frac{\partial T}{\partial n} = \alpha \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial T}{\partial r})$

در  $r=R$ :  $q_w = k \frac{dT}{dr} |_{r=R}$  جهت +

\* چون انتقال انرژی مخالف جهت جریان است

در  $r=0$ :  $\frac{dT}{dr} = 0$  جهت تقارن

اگر  $q_w$  ثابت باشد:  $\frac{\partial T}{\partial n} = \frac{\partial T_w}{\partial n} = \frac{\partial T_m}{\partial n} = \text{constant}$  متوسط

$q_w = h (T_w - T_b)$   $h$  ضریب

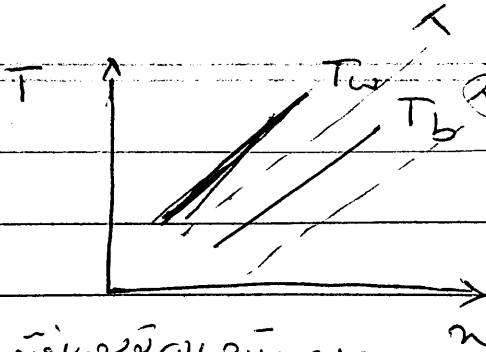
$\frac{dq_w}{dn} = 0 = \frac{\partial T_w}{\partial n} - \frac{\partial T_b}{\partial n}$

$\Rightarrow \frac{\partial T_w}{\partial n} = \frac{\partial T_b}{\partial n}$  ①

$h = \frac{\partial q_w}{\partial n}$

$\theta = \frac{T_w - T}{T_w - T_b}$ ;  $T_w - T = \theta (T_w - T_b)$

$\frac{\partial T_w}{\partial n} - \frac{\partial T}{\partial n} = \theta \left( \frac{\partial T_w}{\partial n} - \frac{\partial T_b}{\partial n} \right) \Rightarrow \frac{\partial T_w}{\partial n} = \frac{\partial T}{\partial n}$  ②



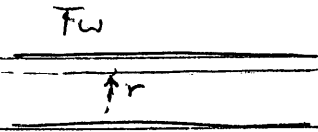
در یک رطوبت

تفاضل دما:  $q_w$  : تغییرات  $T_w$  و  $T_b$

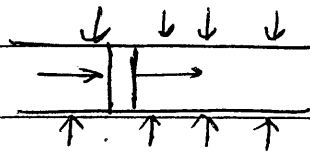
موضعی با تغییرات

در صورت جریان توسعه یافته خطی است.

در این زمان  $r$  و  $n$  تغییرات موضعی



این اشکال نیز در این مقدار است.



مولد:

$$\rho u_m c T_b|_n - \rho u_m c T_b|_{n+\Delta n} = q_w (p \Delta n)$$

$$\rho u_m c \frac{dT_b}{dn} = q_w p \Rightarrow \frac{dT_b}{dn} = cte$$

$$u \frac{\partial T}{\partial n} = \alpha \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial T}{\partial r})$$

شرایط مرزی

که  $u$  بر وجه سرعت قرار دارد:

$$u = 2u_m (1 - (r/R)^2)$$

(بیشتر بر حسب است)

$$Nu = \frac{hD}{k} = 4.36$$

در جریان آرام داخل لوله - (جریان توسعه یافته حرارتی و هیدرولیک) :  $Nu$  مقدار ثابت و

$$h = h(D, k)$$

۲۴

حالت ۲  $T_w = T_{\text{fixed}}$

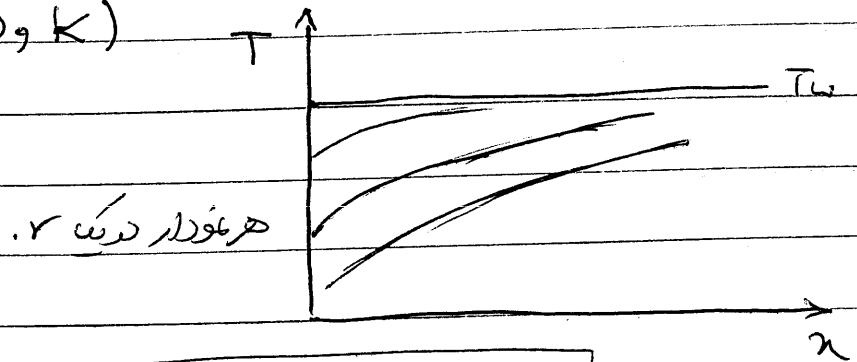
معادله جانر است:  $u \times \frac{\partial T}{\partial z} = \alpha \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial T}{\partial r})$

در این صورت ثابت نیست از روش تکراری استفاده می‌کنند.  
 (معمولاً برای هم‌بضاط وقت که بر روی سطح می‌گذرد)  
 $\left\{ \begin{array}{l} r=R \quad T=T_w \\ r=0 \quad \frac{\partial T}{\partial r} = 0 \end{array} \right.$

$$Nu = \frac{hD}{k} = 3.66$$

در حالت  $T_w$  ثابت.

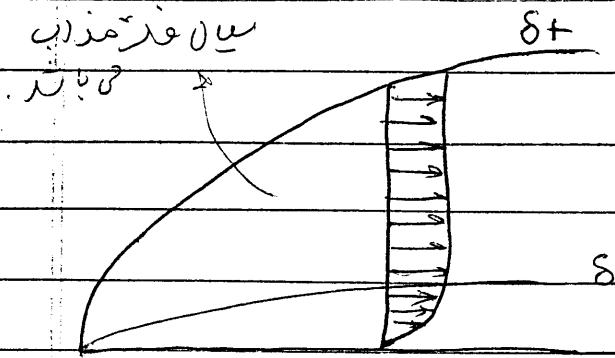
$h = h(D, k)$



$$T_b = \frac{\int_0^R \rho u c T 2\pi r dr}{\int_0^R \rho u c 2\pi r dr}$$

این رابطه حفظ انرژی است:  $T - T_c = \frac{1}{2} \frac{\partial T}{\partial z} \frac{u_0 r_0^2}{4} \left( \left(\frac{r}{r_0}\right)^2 - \frac{1}{4} \left(\frac{r}{r_0}\right)^4 \right)$   
 در  $q_w$  ثابت

انتقال حرارت فزات مذاب :



چنانچه آرام فز مذاب از رول صغی :  
 $Pr \sim 0.01$

ساده سازی :  $\frac{d}{dn} \int_0^{\delta_t} (T_w - T) u = \alpha \left. \frac{dT}{dy} \right|_{y=0}$

$$\frac{u}{u_\infty} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta} - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta} \right)^3$$

$$\frac{d}{dn} \left( \int_0^{\delta} u_\infty + \int_0^{\delta_t} u \right) = \dots$$

حالت ساده سازی :  $u$  (رابطه فرض کنیم) (مقدار نسبتی کم است).

$$\frac{d}{dn} \int_0^{\delta_t} (T_w - T) u_\infty = \alpha \left. \frac{dT}{dy} \right|_{y=0} \quad \text{II}$$

$$\frac{\theta}{\theta_\infty} = \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_t} \right) - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_t} \right)^3 \quad \text{I}$$

در الگوریتم هم این را به همین صورت قرار داد (در دسترس plus) و می توانیم نسبت را در دو طرف

تکثیر هم بر هر دو ای اتفاق می افتد.

حفظ شوند :  $Nu_n = 0.53 Pe^{1/2}$

$$Pe = Re \cdot Pr$$

از این معادله بدست می آید  $\frac{\delta}{\delta_t} = 1.64 \sqrt{Pr}$

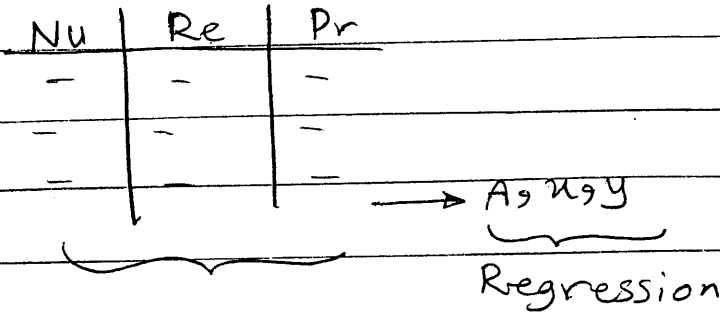
$Pr \sim 0.01 \Rightarrow \frac{\delta}{\delta_t} = 0.16$

(در عقب چشم)  $\frac{\delta}{2x} = \frac{4.64}{\sqrt{Re_n}}$

روابط تجربی در انتقال حرارت جابجایی:

$$Nu = A Re^n Pr^y$$

کنولسیون بهیرن



انتقال حرارت در جریان در هم (تولید یافته) داخل لوله:

Dittus-Boelter:

$$Nu = 0.023 Re^{0.8} Pr^n$$

n = 0.4 برای سیال سرد  
n = 0.3 برای سیال گرم

سوال: اثر سرعت جریان بر انتقال حرارت چگونه تغییر می‌کند؟

انتقال حرارت در جریان در هم (تولید یافته) داخل لوله:

(اثر تغییرات ویسکوزیته)

Sieder & Tate: 
$$Nu = 0.027 Re^{0.8} Pr^{0.3} \left( \frac{\mu}{\mu_w} \right)^{0.14}$$

M: توده جریان

$M > M_w$  (مانند بهشتی است)

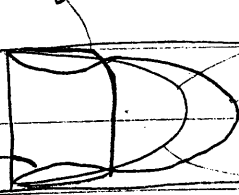
بافتن شدن  
رکافت M و 7u

$\frac{M}{M_w} > 1$

\* از این رابطه معمولاً در سیالات بلیبی استفاده نمی‌شود.

کاهش ویسکوزیته

{ دما در ورودی  
سر دگر دگر  
(افزایش شدن)  
افزایش ویسکوزیته  
7u  
سر دگر دگر  
گرم کردن



تغییرات ویسکوزیته

مانند بهشتی

و نیمه دما

برای آرام

\* در سیالات همواره ویسکوزیته با دما تغییر می‌کند.





قطار در بیند هم پلاگ فقط

plug

انتقال حرارت در حالت تک جریان توسعه یافته نباشد: (آدم هم)

$$\frac{\mu}{D} = 0.03 Re$$

$$Nu = Nu(Re, Pr, \frac{\mu}{D})$$

$$\frac{\mu t}{D} = 0.03 Re Pr$$

$$Nu = Nu(Re, Pr, Gz)$$

بیانگر اثرات توسعه یافته

$$Gz = \frac{Re \cdot Pr}{\frac{\mu}{D}}$$

این رعایت حتماً در (دفعه)

جریان آرام در طول زمانی (تغییرات) در جریان توسعه یافته:

$$Nu = 3.66 + 0.0668 (Re Pr \frac{\mu}{D})$$

$$1 + 0.04 (Re Pr \frac{\mu}{D})^{2/3}$$

$\mu \rightarrow \infty \rightarrow$  توسعه یافته  $\rightarrow Nu = 3.66$

\* عدد  $Nu$  در جریان توسعه یافته بزرگتر از چه عدد  $Nu$  در جریان توسعه یافته است.

\* اگر  $\mu \rightarrow \infty$  ،  $Nu$  توسعه یافته  $\leftarrow Nu$  توسعه یافته.

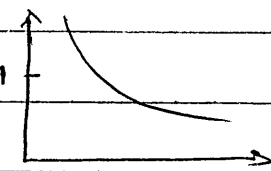
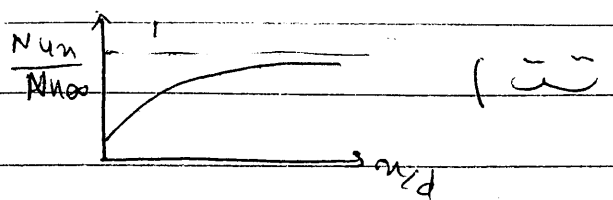
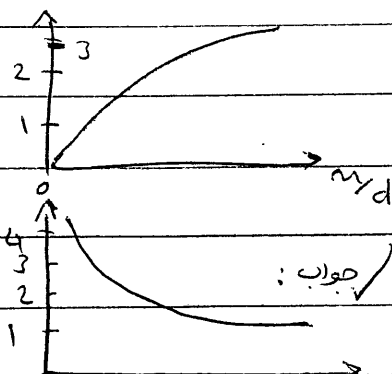
\* توسعه یافته برای انتقال حرارت است.

جریان رهم توسعه یافته داخل لوله:

$$Nu = 0.036 Re^{0.8} Pr^{1/3} (\frac{d}{L}) \quad 40 \left( \frac{L}{d} \right) (400)$$

\* این رابطه در طولهای کم صادق است و گرنه در طول زیاد  $Nu = 0.2$  در نظر

جریان آرام  
در ابتدا  
از  $Nu$  در زمان  
از  $Nu_m$   
بزرگتر و  $Nu_m$   
و بویژه در طول



توجه:  $St. Pr^{2/3} = \frac{CF_x}{2}$  در میان آرام بودن و در هم درون بودن.

$$St. Pr^{2/3} = \frac{P}{8}$$

توجه: (۱۵۵)

توجه: بویله تغییرت، ضریب اصطکاک دو برابر شود  $h$  و  $Pr$  دو برابر شود:

$$h \sim P$$

$$P \sim \Delta P$$

\*  $h \sim \Delta P$  : در تغییر روی تغییرت، متناسب با  $h$  در هر دو متناسب.

$$Nu = 0.023 Re^{0.8} Pr^{0.3}$$

برای سرعت:

این رابطه را در تقابل بنویسید.

گامی از این شرط جایی که در میان آرام بودن و هم در هم درون بودن است:

$$y = \delta_t$$

$$T = T_{\infty}$$

$$y = \delta_t$$

$$\frac{\delta T}{\delta y} = 0$$

$$\frac{\delta^2 T}{\delta y^2} = 0$$

$$\frac{\delta^2 T}{\delta y^2} = 0 \quad \checkmark$$

$$y = 0$$

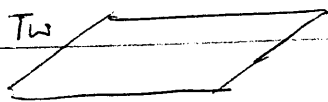
$$T = T_w$$

توجه:

آب در لوله ای با  $Re = 15000$  حرارت می یابد اگر دمای آب دو برابر گردد، ضریب انتقال حرارت در هم درون بودن ضریب می گردد.  $Re$  به سرعت و قطر اشاره دارد.

$$Nu \sim Re^{0.8} \quad 2 \quad 1.74 \quad 0.8 \quad 0.5$$

توجه:



$T_w$   
 $T_\infty$   
 $u_\infty$

توجه: بیان کاملاً متوالی با عمده بین توصیف مولاری بین رینولدز:

۱. در پایین سرعت پوشش

۱. سرعت ثابت و بزرگ، مختصات کنار

۲. تغییریم یافته

۲. توزیع سرعت و در استار جریان تغییر کنند

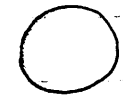
تغییر می کنند

۳. توزیع سرعت در استار جریان تغییر نمی کنند  $\checkmark$

۴. توزیع دما (ملازم)

۴. توزیع دما در استار جریان تغییر نمی کنند

انتقال حرارت در کانالها



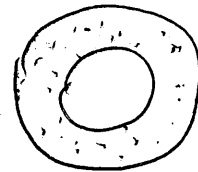
$$Nu = \dots$$

$$Re = \frac{\rho u D}{\mu}$$

مساحت عبور صاف / محیط آن

$$D_{eq} = 4 r_H = 4 \dots$$

$$D_{eq} = \frac{4 \cdot \frac{1}{4} (D_1^2 - D_2^2)}{\pi D_1 + \pi D_2}$$



مثال :

$$D_{eq} = D_1 - D_2$$

انتقال حرارت از روی اجسام : (کره و استوانه) :  
 مسئله انتقال حرارت از روی صغیر به تعصیب گفته شد  
 (انتقال حرارت از روی استوانه)

Re صغیر



Creeping Flow

(همچون آهسته ندریم)

Re

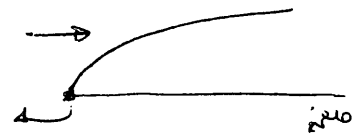


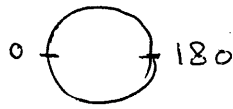
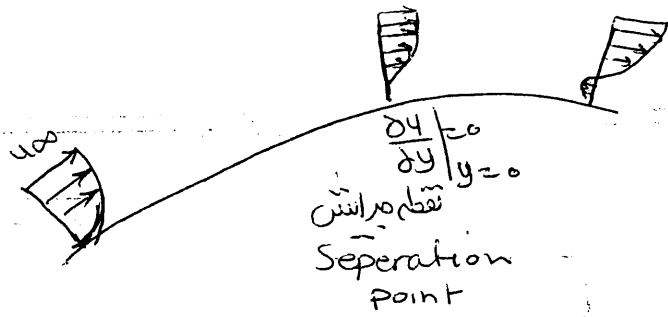
Stagnation point

Stagnation point : اولین نقطه برخورد سیال با جسم . معمولاً بیشترین مقدار نقطه سکون

Stagnation point است چون لایه دزدی هنوز تشکیل نشده

Stagnation point





\* این فرمول‌های این قسمت هیچ کاری ندارند:

\*\* وقتی یک min داریم نقطه min

باید جریان

وقتی 2 min داریم:

\*\* min بود تبدیل جریان آرام به

توهم و min نوع جریان

ی باشد

(max) جریان کملاً توهم می شود

$$Nu = C Re^n Pr^{\frac{1}{3}}$$

Con از روی جدول

\* بهترین h نقطه سکون مگر Re ها ضعیف است

جریان در هم ماهیت تغییر در عدد پرین بر این با علم آمار بیان کرد

$$Nu = 0.332 Re^{\frac{1}{2}} Pr^{\frac{1}{3}}$$

$$\frac{h x}{k} = 0.332 \frac{(Pr \cdot x)^{\frac{1}{2}}}{x}$$

$$h \sim x^{-\frac{1}{2}}$$

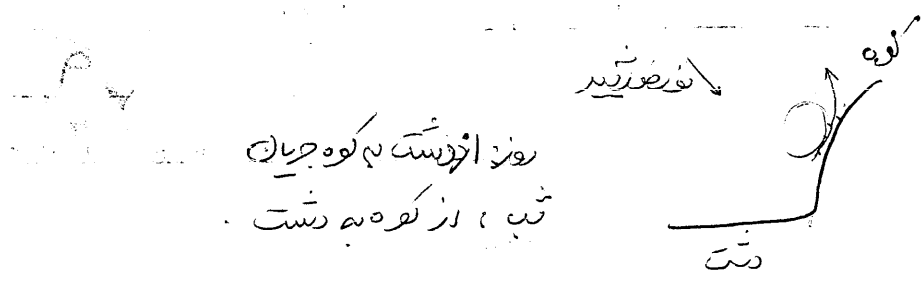
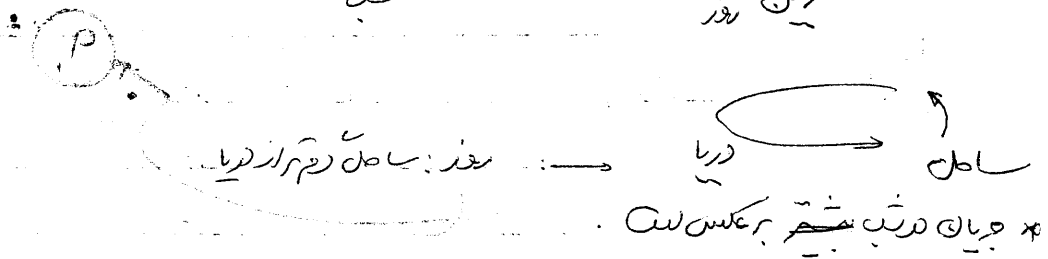
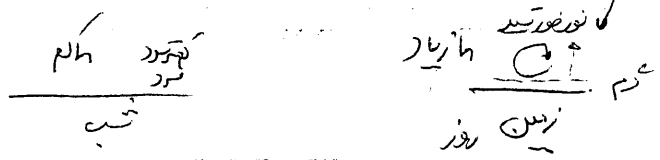
$$h \sim \frac{1}{\sqrt{x}}$$

$$x \rightarrow \infty \rightarrow h \rightarrow 0$$

(\* معادلات برای دزی نقطه با صحت کمتری برخوردارند  $x=0$ )

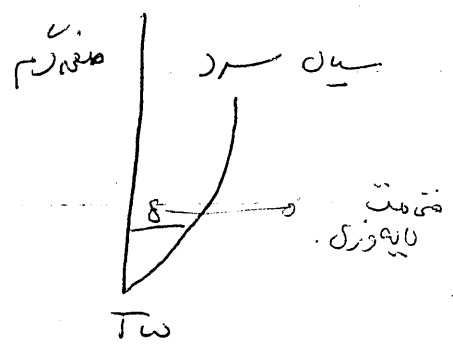
جابجایی آزاد:

سال ۱۳۷۷ (۸۸) وضعیت  $h$  بدان که زمین در طول شب حرور چگونه است (در هوا آرام و صاف) اختلاف رانته علل وقت ← در روز زمین (هم از هوا و اطراف چون که از جاذبه کشند) را عامل گرم شده گوییم (از زمین).

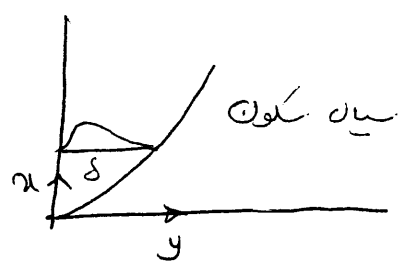


\* اختلاف رانته جابجایی آزاد:

رانته هوا نزدیک به سطح بیشتر از میان دورتر جریان به سمت بالا (۲).



جابجایی آزاد:  $\delta = \delta +$   
 قیامت لایه دزدی و آرت = قیامت لایه دزدی و قیامت  
 زیرا که هر دو در ربع دوم اختلاف رانته  
 تفاوت معادله.



$$y = 0 \quad u = 0$$

$$y = \delta \quad u = 0$$

\* فقط در این لایه نزدیک به سطح حرکت داریم.

معادلات مربوط به این صحت :

معادله موئینوم :

$$\rho \left( u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} \right) = - \frac{\partial p}{\partial x} - \rho g + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$

نیروی قمار : بخاطر صدمه افق و : نسبت جانبی .

معادله انرژی :

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

معادلات زیرین به همراه معادله حفظ کردن ندارند .

$$\frac{\partial p}{\partial x} = -\rho_{\infty} g$$

فشار در هر امتداد افقی در تقابل  
بسیار ضعیف است لایه از قیمت بد  
ضد اثرات .

در این رابطه  $\rho_{\infty}$  و  $\rho$  در نظر گرفته می شود

$$\beta = \frac{1}{V} \left( \frac{\partial V}{\partial T} \right) \rho$$

$\partial V \approx \Delta V$   
 $\partial T \approx \Delta T$

این معادله را به شکل تقریبی می توان نوشت :

$$\beta \approx \frac{1}{V_{\infty}} \frac{V - V_{\infty}}{T - T_{\infty}}$$

$$\rho \approx \frac{1}{V}$$

$$\beta = \frac{\rho_{\infty} - \rho}{\rho (T - T_{\infty})} = - \frac{\rho_{\infty} - \rho}{\rho (T_{\infty} - T)}$$

شکل معادله موئینوم :

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = g \beta (T - T_{\infty}) + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$

معادله انرژی :

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

در حقیقت که در نقطه معادلات در نظر گرفته شده است .

صاف روی صفحه

صفت روی صفحه: (کنوئیکون بیاریه):

معادلات  $\leftarrow$  پروفیل سرعت تعیین شد  $\leftarrow$  پروفیل دما  $\leftarrow$  h

کنوئیکون آزاد: معادلات شکل کویک معادلات  $\leftarrow$  پروفیل سرعت و دما  $\leftarrow$  h  
تو اما تعیین و شونز

روش حل مسئله: روش اندران وک کارمن است. \* ماکارن با حل ندریج

در بیاریه  $T = a_0 + a_1 y + a_2 y^2 + a_3 y^3$

در آزاد  $T = a_0 + a_1 y + a_2 y^2 + a_3 y^3$

عدت دوم ۲ رفتن: تحت رابطه بین آورده برید شکلات

شریط فقط شود  $\left\{ \begin{array}{l} y=0 \quad T=T_w \\ y=\delta \quad T=T_\infty \\ y=\delta \quad \frac{\partial T}{\partial y} = 0 \end{array} \right. \rightarrow \frac{T-T_w}{T_\infty-T_w} = \left(1 - \frac{y}{\delta}\right)^2$

با نسبت دوم ۳ تنظیم می‌شود:

$u = a_0 + a_1 y + a_2 y^2 + a_3 y^3$

$y=0 \quad u=0$

$y=\delta \quad u=0$

$y=\delta \quad \frac{\partial u}{\partial y} = 0$

$y=0 \quad \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = \frac{-g\beta(T-T_\infty)}{\nu}$  لزوم معادله

\* پروفیل سرعت به دما بستگی دارد.

$\frac{u}{u_m} = \frac{y}{\delta} \left(1 - \frac{y}{\delta}\right)^2$

که با بعضی F دارد

$\delta \sim x^{1/4}$

از حل معادلات اندران وک کارمن

$$Nu_n = 0.508 Pr^{1/2} (0.952 + Pr)^{-1/4} Gr_n^{1/4}$$

$$Gr_n = \frac{g \beta (T_w - T_\infty) x^3}{\nu^2}$$

علاوة على نسبة نیروی شعوری به نیروی ویسکوز. عدد رینولدز است (در شرایط آزاد).

در شرایط آزاد:  $Nu_n = Nu(Gr, Pr)$

Primary mode  $\leftrightarrow$  Secondary mode

در شرایط اجباری  $h \sim n^{-1/2}$

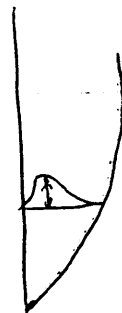
در شرایط آزاد  $h \sim n^{-1/4}$

$$\bar{h}_{x=L} =$$

$$h_n \sim n^a \Rightarrow \bar{h}_{x=L} = \frac{1}{1+a} h_{n=L}$$

$$\bar{h}_{x=L} = \frac{1}{1-1/4} h_{n=L}$$

$$\boxed{\bar{h}_{x=L} = \frac{4}{3} h_{n=L}}$$



$$\max_{\text{در } y} : \frac{u}{\omega} = \delta$$



۳۰

۳۹ (۸۴ ل ۲)

۲۰°C  $\xrightarrow{\text{درجه}}$  ۴۰°C  
 ۲۹۳  $\xrightarrow{\text{درجه}}$  ۳۱۳ K

\* در روابط باید از دمای مطلق استفاده کرد.

$$\frac{B_2}{B_1} = \frac{T_1}{T_2}$$

$$= \frac{293}{313}$$

که همیشه باید علی مقادیر آن بیشتر از نصف مقدار اولیه است.

۴ (۸۴ ل ۱)

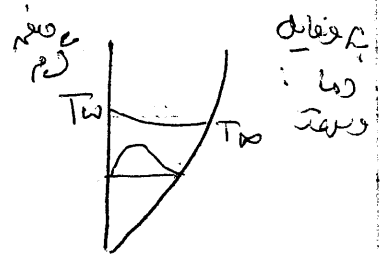
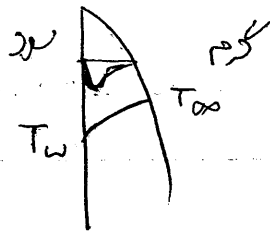
(۱)

پروفایل سرعت



گرم  
 باز هم max سرعت  
 در  $\frac{\delta}{3}$

از صفر شروع می‌شود



سؤال: یک صنف لایه‌های آزاد چگونه بدلیت خود را می‌دهد؟

روابط ساده شده کنوکسیون آزاد از هوا

(جدول ۲-۷ کتاب)

صنف عمودی

صنف افقی

$$h = 1.42 \left( \frac{\Delta T}{L} \right)^{1/4}$$

$$h = 1.32 \left( \frac{\Delta T}{L} \right)^{1/4}$$

نیروی معکوبیت در صنف

$$1.31 (\Delta T)^{1/3}$$

$$1.52 (\Delta T)^{1/3}$$

حدهای آرایه کنوکسیون آزاد

$$\boxed{Gr Pr < 10^9}$$



کنویس آزاد از روی کره:

$$Nu = 2 + 0.5 (Gr Pr)^{1/4}$$

اگر  $B \approx 2$   $Nu = 2$

\* انتقال جرم عدد  $Sh$  (برای انتقال جرم از یک دریا به سنگ)  $2$  می باشد.

همواره در مسائل انتقال حرارت کنویس آزاد همراه با کنویس بصیری است.

\* موقع کنویس آزاد در مقایسه با بصیری دلراره اهمیت است؟



اگر  $\frac{Gr}{Re^2} > 10$

کنویس آزاد در مقایسه با بصیری اهمیت دارد.

کیف: از کما فرعون  $Gr$  با  $Re$  برابر است.

کمی: دل از تقو مقداری هوای  $Re^2$

حل نسبت

۴ (۱)

۴ (۲)

۱ (۳)

۲ (۴)

۴ (۵)

گرادین دما  $\rightarrow 0 \rightarrow k \rightarrow \infty$

۳ (۷)

بصارت: اثری ارتعاش

$0 \rightarrow 0^4$  ~~بصارت~~ ~~بصارت~~



۲ (۸)

۱ (۹)  $k \rightarrow \infty$  : بصارت : بصارت

۲ (۱۰)

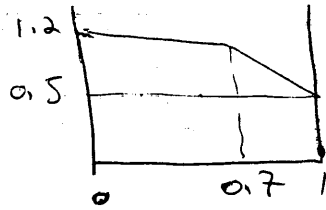
۳ (۱۱) اگر کما ثابت باشد نسبت های فرقی ندارند

$T = 500$       B   C   A

نسبت مشکل دارد:

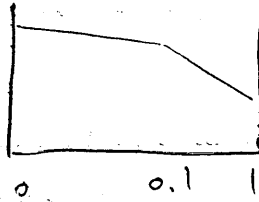
در نمای مختلف موجب فرق در در

۲ (۱۳)



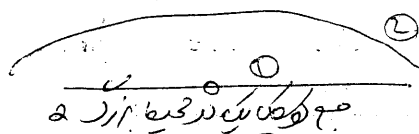
(18)

در این صورت  $\frac{dQ}{dt}$  را می توانیم بنویسیم



$k_I = 0.0033$

$k_{II} = 0.003$



(19)

در این صورت  $\frac{dQ}{dt}$  را می توانیم بنویسیم

$Q = \sigma A \epsilon_1 (T_1^4 - T_2^4)$

(10)

در این صورت \*

$Q = \sigma A \epsilon_1 (T_1^2 - T_2^2) (T_1^2 + T_2^2)$

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

$Q = \sigma A \epsilon (T_1 + T_2) (T_1^2 + T_2^2) (T_1 - T_2)$

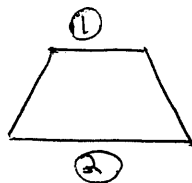
می توان

$h_r = \sigma \epsilon (T_1 + T_2) (T_1^2 + T_2^2)$

اگر  $T_1 \sim T_2$  :

$Q = \sigma \epsilon 4 T_1^3 A (T_1 - T_2)$

$h_r = 4 \sigma \epsilon T_1^3$



در این صورت  $\frac{dQ}{dt}$

(17)

$Q = q \cdot A$

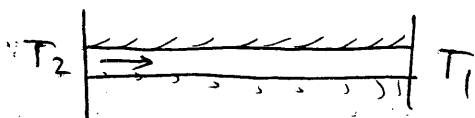
$q = k \frac{dT}{dx}$

$\lambda_{max} \cdot T = \text{constant}$

(14)

(پلانک)

$\Rightarrow T \frac{d\lambda_{max}}{\lambda_{max}^2}$

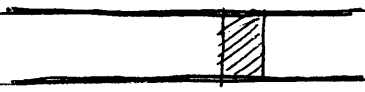


(11)

(19)

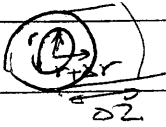
$T_w$

$\frac{\rho C U D}{k}$  (۱۷)



$Pe > 100$

$$Pe = Re \cdot Pr = \frac{u D}{\nu} \cdot \frac{\nu}{\alpha} = \frac{\rho C u D}{k}$$



↑  $Pe$

$$\frac{\partial T}{\partial r} + \frac{\partial T}{\partial z} + \frac{\partial T}{\partial z} = 0$$

$$2\pi r \Delta z k \frac{\partial T}{\partial r} - k \frac{\partial T}{\partial r} +$$

حرارت رسانندگی

$$2\pi r \Delta r \frac{\partial T}{\partial z} - 2\pi r \Delta r \frac{\partial T}{\partial z} +$$

حرارت رسانندگی

$$(2\pi r \Delta r) \rho u C T|_z - (2\pi r \Delta r) \rho u C T|_{z+\Delta z}$$

تغییر دما

$Pe \gg 1$ : اول معادلات را نوشته پس از آن معادله را ساده می‌کنیم (تغییر دما در طول Δz)

$$-D \frac{\partial^2 c}{\partial x^2} = \frac{\partial c}{\partial t}$$

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

معادله

پس گزینه (۱۴) درست است

در معادله اول درجه مرتبه ۲ و ثابت  $\frac{\partial T}{\partial x}$  به صورت عدد

۱۳۹۰ سال ۸۳

۱۳۹۰ سال ۸۴ : ۲ - از روی فرض های تئوری میعان نامست (فقدان حرارت در این حالت برعکس شده که فوق با فرضیات تئوری ندارد.

جولینس و میعان :

با  $\Delta T$  کوچک میزان انتقال حرارت با  $\Delta T$  متناسب می آید  
 طبع بخار اشباع در سطح مایع با این ترس می کشند  
 مایع در کنار سطح مایع با  $\Delta T$  لغزش شروع می شود

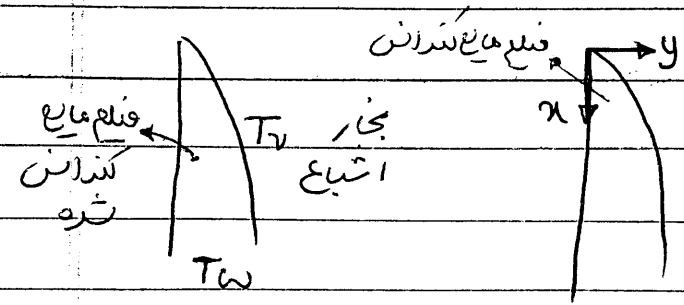
میعان (ساده تر است) :

میعان خفیه - سطح خفیه می شود یک لایه از مایع همواره روی سطح است و باعث می شود انتقال حرارت از خوردن خفیه به بخار انتقال با بدترین نوع شدن می شود (در کتاب ۸۴ شماره ۲۴)

انتقال حرارت در یک مقاومت در میعان  $h$  میعان خفیه  $h$  میعان قطره ای

در هر حالت میعان قطره ای در سطح صاف و مستقیم باشد در بخار از افزودنی های درون (مثلاً آب در بخار) استفاده کنیم تا خفیه تشکیل شود در طراح معمولاً میعان خفیه را در نظر نمی گیرند

تئوری میعان خفیه Nusselt :



- ۱)  $T_w$  ثابت
- ۲)  $T_v$  ثابت
- ۳) انتقال حرارت داخل فیلیم مایع میعان شده صرفاً بصورت هدرایت است. بنابراین در هر دو حالت فیلیم مایع هدرایت است.
- ۴) در میان فیلیم مایع از آن است
- ۵) سرعت فیلیم مایع کم می باشد و نسبت به در فیلیم مایع تقریباً صاف منتظر گرفته می شود

یادآوری بیهوش : فیلیم بزرگ از صدمه مایع :  
 موفایه سرعت  
 ۱۶ بخار کن (در بخار مایع) بزرگ مایع دارد می کشد



پروفیل دما: (مگر می‌کنیم که دما در تمام طول کانال یکسان است):

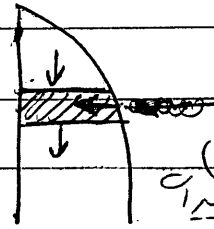
$$T = T_w + (T_v - T_w) \frac{y}{\delta}$$

هرف ما چاره  $\delta$  است:

$$\dot{m} = \int_0^y \rho u dy$$

\* با قرار دادن  $u$  و  $\delta$  و  $\rho$  در آنجا

$$\dot{m} = \frac{\rho_e (\rho_e - \rho_v) g \delta^3}{3 \mu}$$



\* (معمولاً)  $h$  و  $h$  به نسبت تقریباً  $h$  هم

معمولاً  $h$  و  $h$  به نسبت تقریباً  $h$  هم

$$\dot{m} h p g |_x - \dot{m} h p g |_{x+\Delta x} + q \Delta x = 0$$

معمولاً  $h$  و  $h$  به نسبت تقریباً  $h$  هم

$$q_{rx} = h p g \frac{d\dot{m}}{dx}$$

معمولاً  $h$  و  $h$  به نسبت تقریباً  $h$  هم

$$k \frac{T_v - T_w}{\delta} = h p g \frac{\rho_e (\rho_e - \rho_v) g \delta^2}{\mu} \frac{d\delta}{dx}$$

معادله دیفرانسیل مرتبه اول است:

در شرایط  $x=0, \delta=0$

$$\delta = \left[ \frac{4k(T_v - T_w) \mu x}{\rho_e (\rho_e - \rho_v) g h p g} \right]^{1/4}$$

$$\delta(x) \sim x^{1/4}$$

صورت:  $h$  (پروفیل دما)،  $h$  (نوشته موازی)،  $h$  (معمولاً  $h$  و  $h$  به نسبت تقریباً  $h$  هم)

حال  $\delta$  را به نسبت  $h$  قرار می‌دهیم و داریم:

$$h = \frac{k}{\delta}$$

$$h(x) \sim x^{-1/4}$$

$$\bar{h}_{x=L} = \frac{4}{3} h_{x=L}$$



کتاب فوسه

در این معادلات اعداد نیندازید و اینم در هند و آزا با عدد Jacob نشان می دهند: ۳۴

$$J = \frac{C_p(T_v - T_w)}{h \rho g} \quad \text{عدد } J_a$$

$$h' \rho g = h \rho g (1 + 0.68 J_a)$$

$$h \rho g \quad ; \quad h^* \rho g \quad \text{با } h^* \rho g \text{ جایگزین شود در روابط قبله}$$

برای صنم عمود روابط بدیت آمد.

برای حالت های مختلف دیت روابط تجربی وجود دارد:  $\bullet$   
میان بیرون استوانه، داخل استوانه و ...

گذران شدن روی لوله افقی:

$$h_m = 0.725 \left[ \frac{g \rho_L (\rho_L - \rho_v) h \rho g k_L^3}{M_L (T_v - T_w) D} \right]^{1/4}$$

$$h \sim D^{-1/4}$$

رابطه مقایسه ای  $h$  استوانه افقی و عمودی:

$$\frac{h_{\text{vertical}}}{h_{\text{hor}}} = 1.3 \left( \frac{D}{L} \right)^{1/4}$$

$$L < 2.87 D \rightarrow h_{\text{عمود}} > h_{\text{افقی}}$$

$$L = 2.87 D$$

$$L > 2.87 D \quad h_{\text{عمود}} < h_{\text{افقی}}$$

در فلزات (مبدلها) جمع حالت افقی

میان مسافت زیادتر کرده  
ضریب انتقال حرارت زیادتر شود

هر میان طول نیز محاسبه کرده  
(مسافت کوتاه، ضریب انتقال حرارت کوتاه)

ارتباط بین h یک لوله و n لوله :

oh



$$h_N = \frac{1}{N^{1/4}} h$$

لوله                      یک لوله

hN لوله است و در سطح انتقال حرارت با هم برابرند

مثلاً اگر N=16 لوله :  $h \leftarrow \frac{1}{2}$   
 در سطح با برابر انتقال حرارت  
 احوال بهتر باشد

Re و

$$Re = \frac{\rho u D}{\mu}$$

در صورتی که سرعت جریان در لوله ...

Re لایه لaminar و Re در لایه turbulent

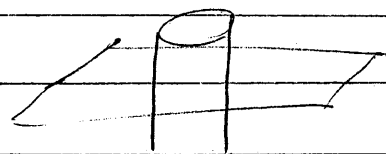
از معادله قطر معادل استفاده می کنیم

$$D_{eq} = 4r_H = 4 \frac{A}{P}$$

$$Re = \frac{4m}{\mu_e P}$$

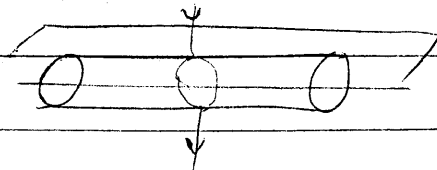
له سطح مقطع لوله

هر چه براد تعیین محیط لوله که در هر دو جهت  
 جریان ای بر کون فصل مشترک محیط لوله با



استوانه عمودی :

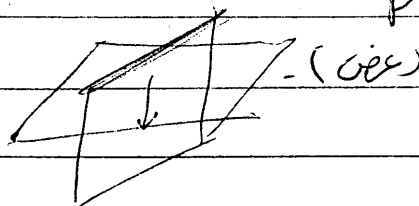
$$P = \pi D$$



استوانه افقی :

$$P = 2d$$

مربعی :  $P = 4a$



تبدیل آرام به ترم :  $Re < 1800$

ترمیلاک لوله یا صفا .  $Re > 1800$  (مادهای مختلف)

عدد کنڈانس :

$Nu = Nu(Re, Pr)$  }  $\left. \begin{array}{l} \text{معیار} \\ \text{مقلد} \end{array} \right\}$  (معیار فقط شور) :

$Nu = Nu(Gr, Pr)$  }  $\left. \begin{array}{l} \text{معیار} \\ \text{مقلد} \end{array} \right\}$  جهت داره فرم به اینصورت :

(نوشتن یک معادله بعد بر حسب چند عدد به غیر دیند)

این عدد تعریف می گردد

تعریف :  $Co = h \left[ \frac{ML^2}{ke^3 \rho_e (\rho_e - \rho_v) g} \right]^{1/3}$  حفاظت شور

روابط ساده می گردد :  $Co = 1.47 Re^{-1/3}$   $Re < 1800$   
 مادهای مختلف افقی

" " "  $Co = 0.0077 Re^{-0.4}$   $Re > 1800$

حفاظت شور :  $h \sim (5 \text{ تا } 10) \frac{\mu}{\nu}$  معیار هوانا

ضریب انتقال حرارت :

$h \sim (2 \sim 3) \frac{\mu}{\nu}$  معیار هوانا

چون  $h$  ترکیب عوامل مختلف است 5 تا 10 برابر می شود و تا 3 برابر

سطح سیله و معیار هوانا

با فلان قابست ورقه ورقه شدن کشش و صاف تیره به تیره به تیره

روپ می زند از حالت سیله در می آید

با جرم کم پلاتین و طلا سطح بسیار بزرگی می آورند

جوشش:

از آنجا که تبخیر بسیار پیچیده چون هم در مایع و هم در سطح مایع اتفاق می افتد از روی مایع تبخیر استفاذه می شود.

Pool Boiling: تبخیر مایع که در یک سیال ساکن و همی با دمای بالاتر از جوشش مایع در دانه مایع.

مکانیزم های مختلف جوشش داریم: جوشش حتمی ای،

جوشش غلیظ،

جوشش حالت گذرا (ترکیبی)

حالت مبین.

تغیلاتی روی مایع وجود دارند که مایع های بخار روی آن شکل می گیرند

اولین تغایلی که مایع شکل می گیرند هسته های جوش یا مکان های فعال نام دارند.

حواصی جمع (مکانیزم سطحی) (سطح مایع تمیز، صاف، گلاظرت) روی تقصیر نقطه جوش

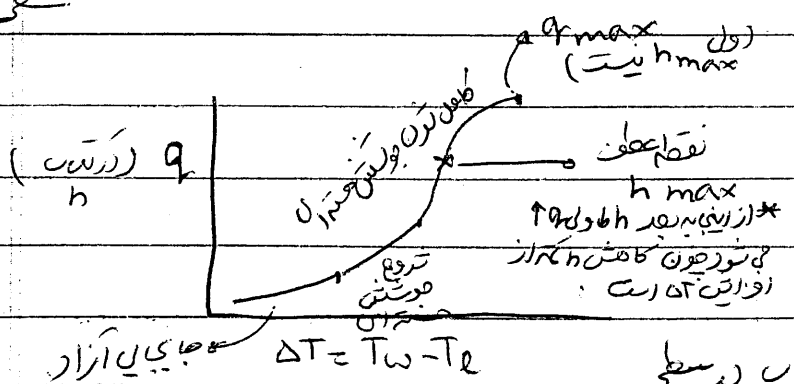
آزادی ندارد

این آزادی مایع این مایع ها در سطح مایع حرکت یا از بین رفتن یا به هم پیوندند

حواصی خود مایع هم مهم است. بنابراین حواصی مایع، بخار و حواصی مشترک (فرینتیشن)

مکان

دانشگاه اجیت دارند



آزمایش: هم لافد مایع

و  $\Delta T$  مختلف مایع مایع

$\Delta T < 5$  - قدرت وجود ندارد تا مایع در سطح

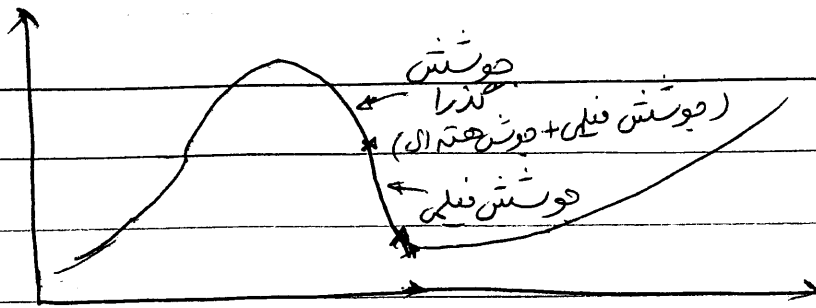
صمد ای دستور - جای بی آزادی هم داریم

بخارات ای رنده اول مکانیزم انتقال از جمع جامد مایع است و بین کتوکین (ظرف) هنوز مکانیزم غلب کتوکین.

جوشش مایع به سطح جامد برضرت، بخار مایع تولید

به هم پیوندند و به سطح مایع می آید.

۳۳



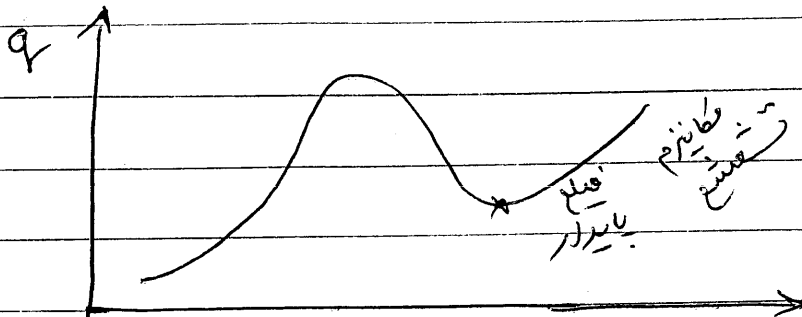
حتمه ال: مایع روی سطح بخار شده جدا می شود و در دور (تپاس مستقیم مایع با صدم)

گوشش فیلد: یک فیلد از بخار یا بیرون اطراف میسم جامد می آید

فیلد

مایع به بخار برضورد کرده و تپاس مستقیم با صدم جامد می آید و مایع در اثر

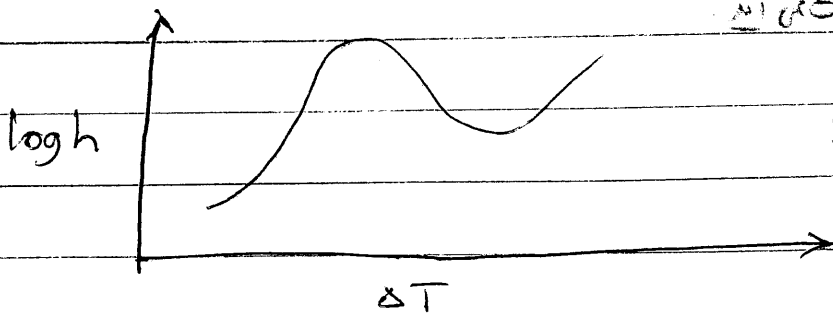
تبادل با بخار هم برضورد کرده و تغییر فاز می دهد



$$\Delta T = T_w - T_l$$

در حتمه ال این حالت هم اینطور می شود

یعنی اگر در اطراف میسم این مایع در دست می آید



شکل که همان است:

آیا در گوشش فیلد فولد سطحی صدم هم است؟ چون تپاس مستقیم ندرایع فولد

سطحی جامد هم نیست (زبری، جنس و ...)

(۲۲)

رابطه:  
Rohsenow

$$C_p \frac{T_w - T_{sat}}{h \rho g D_r^n} = C \left[ \frac{q}{M h \rho g \sqrt{g(\rho_l - \rho_g)}} \right]^{1/3}$$

مقتضات

رابطه برای جوشش هسته ای

n و C بستگی به مینو بیان و سطح جامد دارند

در این رابطه هندسه شکل بیان نشده است

۱) هندسه بستیم تعریف نمی شود

۱۲) این رابطه فقط برای سطح صیقلی نوشته شده است

(۲۳)

$$q \sim \Delta T^{1/3}$$

مقتضات:

جوشش هسته ای

$q_{max}$  به چه چیزها ارتباط دارد؟

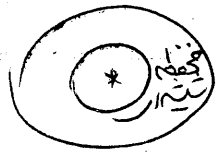
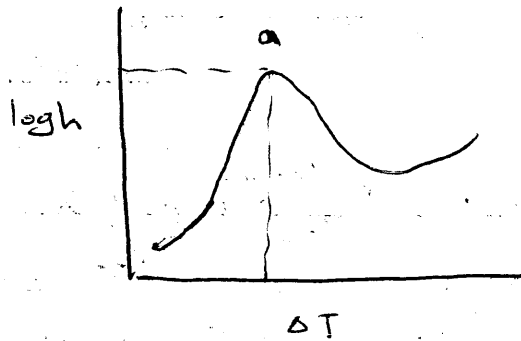
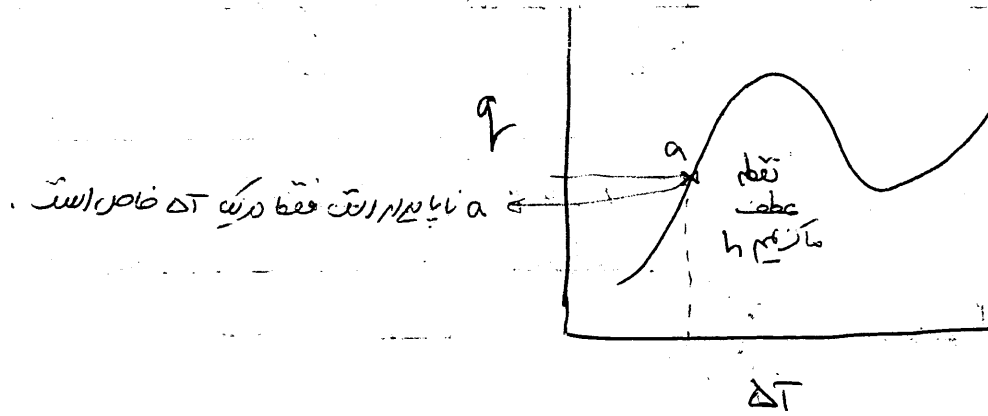
تابعی از خواص فیزیکی سیال، شکل ظرف، صیقلی بودن یا نبودن و به  $\Delta T$  بستگی ندارد

سال ۸۴ تا ۸۵ (۱)

۲۷

$u_n \sim \delta$

$\delta \sim T$



۳۱. قند چگونه انتقال حرارت را  $min$  کنیم  
 جهت گرم نگاه داشتن چای در فلاگن.

- ۱۱. کم کردن غامد به عبارده
- ۱۲. آنتن کش از زمین بزرگ
- ۱۳. قرار دادن فویل آلومینیومی
- ۱۴. ضد دوبراره

شعشع یا تابش Radiation

هر جسمی در دمای به شکل انرژی تابشی انرژی از خود خارج می‌کند.

$E \sim T^4$

(دمای مطلق)

اهمیت تابش در دمای بالا اول در دمای به شکل تابش در لایحه.

کند می‌کنیم محکم به فود چون برای انتقال به شکل تابش اصباح به محیط‌های سردتریم.

مصرفه تابش :  $0.1 \sim 100 \mu m$

نور مرئی :  $0.35 \sim 0.75 \mu m$

جسم سیاه : جسم بیرون بازگشت و عبور شعشع را جسم سیاه می‌نامند و هیچ ریفلی به رنگ جسم ندارد

قانون استفان بولتزمن

$$E_b = \sigma T^4$$

تئوری الکترومغناطیس ماکسول  
کوتاه بیانگ

میزان انرژی پدید  
آید از انرژی پدید  
سیاه

ثابت استفان بولتزمن  $\sigma = 5.669 \times 10^{-8} \text{ W/m}^2 \text{ K}^4$

تشریح در طیف های مختلف تحت در محیط :

میزان انرژی در هر طول موج  $E_{b\lambda} = \frac{C_1 \lambda^{-5}}{e^{C_2/\lambda T} - 1}$  حفظ شود

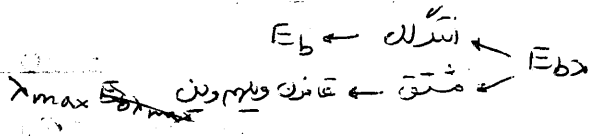
با انزال  $\int_0^\infty E_{b\lambda} d\lambda = E_b$

یعنی جمع طیف های مختلف  $E_b$  را در هر

از  $E_{b\lambda}$  متن نسبت به  $\lambda$  بگیریم  $\lambda_{max}$  از مساوی با صفر و برداریم متن درست می آید

قانون ویلهم وین  $\lambda_{max} T = \text{constant} = 2897.6 \mu\text{m K}$

\* اسم قانون حفظ شود



\* میزان انرژی را صاف واقعی کسری نرجم سیاه است :

منتشره  $Q = \epsilon E_b$   $0 \leq \epsilon \leq 1$  جمع واقعی

(واقع)  $\epsilon$  در حقیقت جسم خالص است

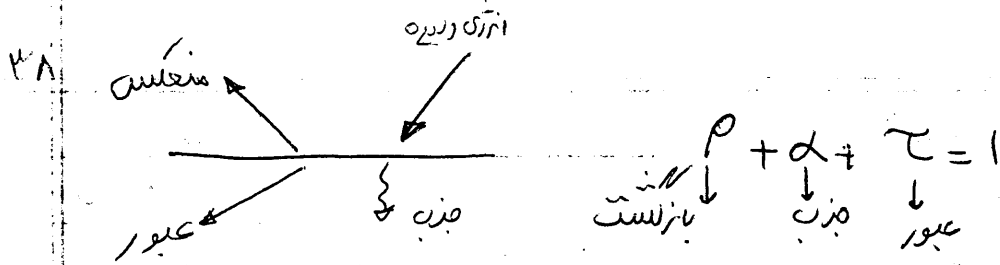
صم و واقعی  $\epsilon = \epsilon(\lambda)$

صم خالص است : اگر  $\epsilon \neq \epsilon(\lambda)$  (باز هم حالتی لبره اول است)  $\epsilon = \text{constant}$  (تجربا)

\*  $\epsilon$  برای یک صم تابع  $\lambda$  است

یک صم واقعی





جای ع بر فرمول فوق کجا است؟ (در بطن نندارد)

مولد نه بر اساس نور و در نتیجه است یا جذب یا رفع یا عبور دلایح

طبق قانون کیرتف:  $\epsilon = \alpha$  \* این قانون ربطی به رابطه با این ندارد

\* ضرب شکل (۴۴) :

تاکنون صحبت است از بود حالت انتقال حرارت دلایح توازن بین رفع و جذب هم است. ضرب شکل مطرح شود

ضرب شکل  $F_{AB}$ : کوری از انرژی که A با آن که به B می رسد

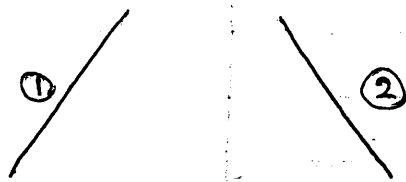
$$F_{1 \rightarrow 2} \leftarrow F_1 \rightarrow 2$$

\* ضرب شکل: سطح یک شکل روی شکل دیگر

قانون ضرب (عرضی):

همه فرمول ها کلا بنویسیم

ضرب شکل تابعی از نحوه قرار گرفتن اجسام در فضا است و تابع فریدری نیست



$$Q_{1 \rightarrow 2} = A_1 F_{12} \epsilon T_1^4 - A_2 F_{21} \epsilon T_2^4$$

$$\text{if } T_1 = T_2 \rightarrow Q_{1 \rightarrow 2} = (A_1 F_{12} - A_2 F_{21}) \epsilon T^4$$

reciprocity Relation:

قانون عرضی (ضرب)

$$A_1 F_{12} = A_2 F_{21}$$

\* یعنی که ثابت کنید همواره:

$$T_1 = T_2 \leftarrow \text{انتقال حرارت خالص صفر است}$$

$$A_1 F_{12} = A_2 F_{21} \leftarrow Q_{1 \rightarrow 2} = 0 \leftarrow T \neq 0$$

لهم می که داشته باشیم، از آنجا که ضرب شکل تابع دما نیست بنابراین برای تمام دماها ثابت داریم

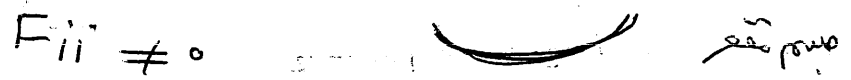
تعداد اعضا (۸۳۵۷) مقاومت قفسای دوجسم چیست؟  
 A 1.6 m<sup>2</sup>  
 B 2.9 m<sup>2</sup>

F<sub>AB</sub> 0.6  $\frac{1}{A_A} F_{AB} = P$

$$\sum_{j=1}^n F_{ij} = 1$$

رابطه جمع :

موازینه انرژی بدون نشان هم شدن قابل بیان است



(\*) برای یک سیستم N جرمه : دارای N<sup>2</sup> ضریب شکل هستیم

$$\begin{bmatrix} F_{11} & F_{12} & \dots & F_{1N} \\ F_{21} & & & F_{2N} \\ \vdots & & & \vdots \\ F_{N1} & & & F_{NN} \end{bmatrix}$$

با استفاده از رابطه جرمه می توانیم ضریب شکل را تعیین کنیم  
 (البته از آنجایی که هر یک از این روابط یک رابطه هستند)

با استفاده از رابطه جمع می توانیم ضریب شکل را تعیین کنیم

مجموع N<sup>2</sup> ضریب شکل

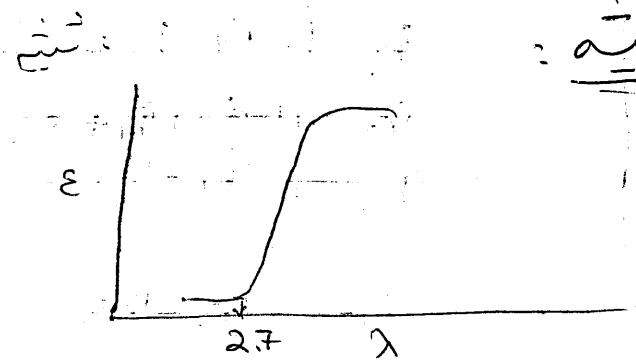
سایر معادلات را از تعادل، جدول، اطلاعات و ... باید بدست آوریم  
 کموندهای موجود (مثلاً برای بویک ...)

$$N^2 - \left( \frac{N(N-1)}{2} + N \right) = \frac{N(N-1)}{2} : F_{ij} \neq 0 \text{ اگر}$$

$$N^2 - \left( \frac{N(N-1)}{2} + N + N \right) = \frac{N(N-3)}{2} : F_{ij} = 0 \text{ اگر}$$

(یعنی خطوطی برابر صورتی گردند)  
اصلی

وضعیت ضرب جسم یا شترتیه :



$\boxed{\varepsilon = \alpha}$

شیخ بطول موج های بلند بخوبی جذب می کند و بطول موج های کوتاه برافشانی از خود عبور می دهد.

وضعیت تابش طازها :

- طول موج های کوتاه : عبوردهی بالا (دمای بالا)
- طول موج های بلند : عبوردهی پایین (دمای پایین)

بین دو جسم سیاه رابطه انتقال حرارت : (خالص) بین دو جسم سیاه :

$$Q = A_1 F_{12} \sigma (T_1^4 - T_2^4)$$

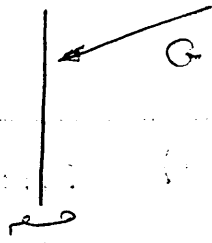
بین دو جسم غیر سیاه هنگام انتقال حرارت :

$$Q = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{1/A_1 F_{12}}$$

بین دو جسم سیاه فقط مقاومت فضای درون

بین دو جسم غیر سیاه انتقال حرارت :

$G = irradiation =$  کل تشعشع رسیده به سطح جسم  
 $J = radiosity =$  کل تشعشع ترک شده سطح جسم

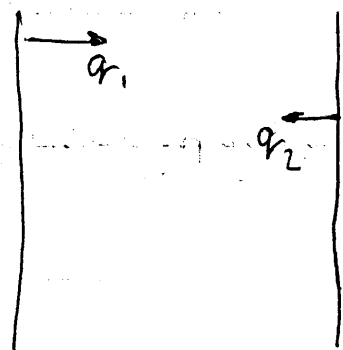


آیا فرض شد عبورند از بدنه عبور و نفوذ داشته باشد؟

$$G = \dots$$

$$J = \epsilon \sigma T_1^4 + \rho G$$

مقدار بخلت شده



$$q_1 = (1 - \alpha_1) q_2 + \epsilon \epsilon_b 1$$

$$q_2 = (1 - \alpha_2) q_1 + \epsilon_2 \epsilon_b 2$$

$$q_{1-2} = \frac{q_1 - q_2}{\dots}$$

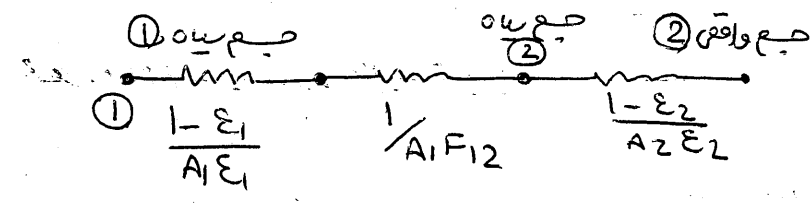
در صورتی که  $F_{12} = F_{21} = 1$

$$q_{1-2} = q_1 - q_2$$

$$q_{1-2} = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$$

در صورت کلی :

$$Q = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{(1 - \epsilon_1)}{A_1 \epsilon_1} + \frac{1}{A_1 F_{12}} + \frac{(1 - \epsilon_2)}{A_2 \epsilon_2}}$$



مقاومت فضای  
مقاومت سطحی

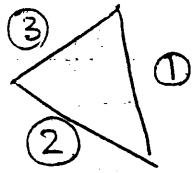
\* توجه: فاصله در صورتی که تأثیر ندارد

برای دو جسم هموزن تأثیر ندارد. (۲)

فرض است که مساحتها همبند باشند  
فرض در صورتی که باید در نظر گرفته شود

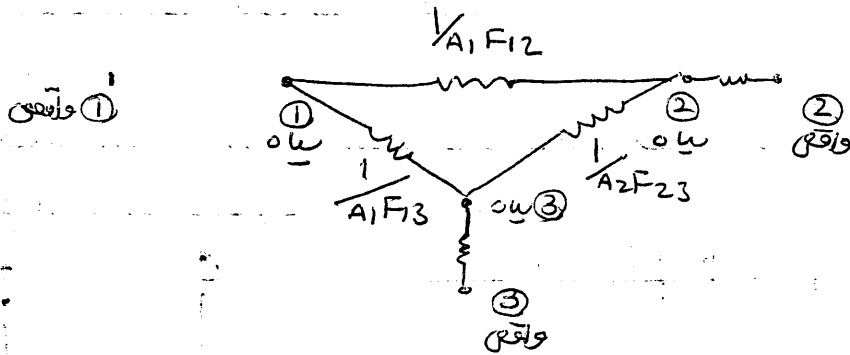
؟

۴۰

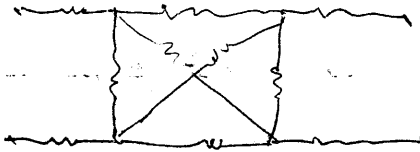


برای سه جسم :

لا در ابتدا فرض کنیم خودشان را هم ببیند ۱۲



۴۱



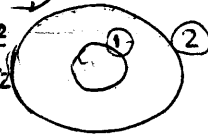
توجه: کاملاً موازی :

$$F_{12} = F_{21} = 1$$

$$q_r = \frac{Q}{A} = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1-\epsilon_1}{\epsilon_1} + 1 + \frac{1-\epsilon_2}{\epsilon_2}} = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$$

$$Q = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{A-\epsilon_1}{A\epsilon_1} + 1 + \frac{1-\epsilon_2}{A_2\epsilon_2}}$$

$$F_{12} = 1$$



فشارتوانه بودرتو :

\* شعاع از سطح بیرون جمع می‌شود  
 سطح داخلی جسم ۲

$$Q = \frac{\sigma A_1 (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{A_1}{A_2} (\frac{1}{\epsilon_2} - 1)}$$

$$\text{اگر } \frac{A_1}{A_2} \rightarrow 0 \Rightarrow Q = \sigma A_1 \epsilon_1 (T_1^4 - T_2^4)$$

که از آنجا که نسبت بیرون به درون برای جسم کوچک محاط شده در جسم بزرگ

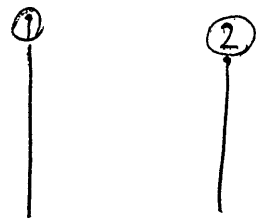
سپهرهای حرارتی :

سپهرهای با عدت کاهش انتقال حرارت می‌رود.

~~تک سطح~~

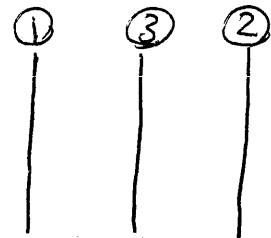
دو سطحی که با این نهایت بزرگ، مولاری در نظر گرفته می‌شود خصوصیات سطح دو سطحی کاملاً یکسان می‌باشند یعنی  $\epsilon_1 = \epsilon_2$

$$q = \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$$



صفحه‌ای مانند 3 را بین این دو سطح قرار می‌دهیم (دو حالت موازی و یکی در یکدیگر قرار دهیم):

$$q = \frac{\sigma (T_1^4 - T_3^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1} = \frac{\sigma (T_3^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_3} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$$



$$\Rightarrow T_3^4 = \frac{1}{2} (T_1^4 + T_2^4)$$

آنگاه میانگین هندسی می‌شود بدست می‌آید

$$q_{\text{میان}} = \frac{1}{2} \frac{\sigma (T_1^4 - T_2^4)}{\frac{1}{\epsilon_1} + \frac{1}{\epsilon_2} - 1}$$

یعنی نصف حالت بدون سپهر

$$q_{\text{با سپهر}} = \frac{1}{(n+1)} q_{\text{بدون سپهر}}$$

در این حالت خاص موازی، صفحات بزرگ، ...

که n تعداد سپهرهای باشد

۴۱

درم صارت سطح خورشید:

$$\lambda_{max} T = 2897.6$$



$$\lambda_{max} = 0.5 \mu m$$

خورشید

$$T = 5795 K$$

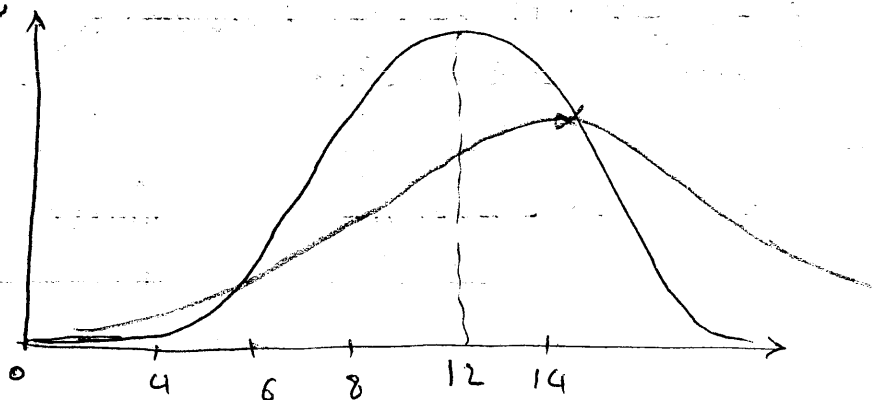
سطح خورشید

Q: ثابت خورشیدی: Solar constant

G: میزان انرژی از خورشید به زمین در (خارج لایه جو) در متوسط فاصله زمین از خورشید

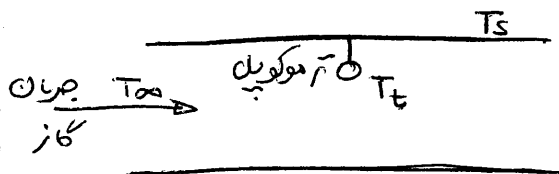
$$G = 1395 \frac{W}{m^2}$$

تشیع سطح زمین



گازها در سطح موج کوتاه عبور دهنده هستند باید زمین گرم شود پس در ما را به سطح (لایه جو) برود  
 این نمودارها دلایل تأخیر است  
 Convection

خطای اندازه گیری ترموکوپل:



مردم: اندازه گیری درم صارت که رهای فرجه بوداش یا کوره

معادله انرژی برای ترموکوپل:

$$T_{\infty} > T_t > T_s$$

بین انتقال حرارت در مع ← بین ترموکوپل و گاز: جایی است:

$$hA(T_{\infty} - T_t) =$$

$$\epsilon \sigma EA (T_t^4 - T_s^4)$$

ترموکوپل و سطح: تابش تشیع  
 \* آرزویت باشد تا میز است

$$h(T_{\infty} - T_E) = \epsilon \sigma (T_E^4 - T_S^4)$$

$$T_E = T_{\infty} - \frac{\epsilon \sigma}{h} (T_E^4 - T_S^4)$$

←  $T_E$  دمای کمتر از  $T_{\infty}$  را نشان می‌دهد به این کاهش خطا:  
 به عبارت دیگر سرعت گازها را زیاد کنیم.  $h \uparrow$

### انتقال حرارت در کوره‌ها

تأثیر عوامل عامل اصلی در انتقال حرارت در کوره، جابجایی تابشی و در صورتی که در فضای کوره انتقال حرارت کوره

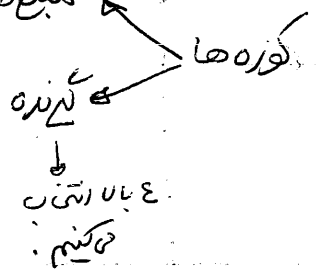
مشکل در کوره‌ها است. گازها را در کوره تابش می‌دهد. انجام می‌دهد.

در دمای بالا، تابش گازها پدید می‌آید. بنابراین: (۱) حجم کوره را زیاد می‌کنند  
 و با افزایش دما، حجم بزرگ و فشار بالا روی گازها اثر می‌گذارد.

(۲) جنس مولد دهن کوره طوری باشد که با بالا دانه باشد.

- Co
- Co<sub>2</sub>
- HC
- C ✓
- H<sub>2</sub>
- ...

منبع حرارت (عنازل و حجم بالا) + اختراق ناقص  
 \* کربن با آب می‌زنند. نه با لایه نورد.  
 نتایج: تابش شدید / مقدار آب می‌رود  
 (۳) در گازهایی که از هال نامستارک و  
 قطعی بالاتر از زرع گازهایی مستقر  
 در اثر است.



اولویت اول ← منبع حرارت

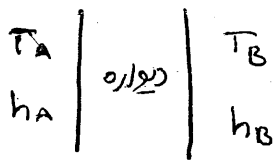


مسئله های حرارتی :

- Design (در این درس نداریم)
- rating (تشدت انتقال حرارت)
- sizing (سطح انتقال حرارت)

تعریف : ارتباط بین  $Q$  و  $\Delta T$  ، ضریب تناسب  $U$  برقرار کنیم .

$$Q = A U (\Delta T = ?)$$



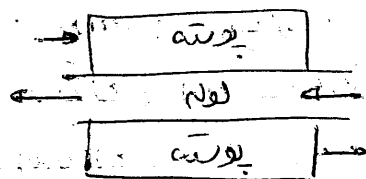
$$Q = \frac{T_A - T_B}{\frac{1}{h_A A} + \frac{\Delta x}{k A} + \frac{1}{h_B A}}$$

$$Q = U A \Delta T$$

$$U = \frac{1}{\frac{1}{h_A} + \frac{\Delta x}{k} + \frac{1}{h_B}}$$

$U$  تابعی از ضریب نفوذگرمایی مواد و کفایت جرمی باشد .  
اگر میدانیم (طول میدان) را دو برابر کنیم ،  $U$  چه تغییری می کند ؟ هیچ تغییری نمی کند .

$U$  : ضریب کلی انتقال حرارت overall heat transfer Coef.  
\* (همه ی  $h$  ها می باشد)



میدانها :  
میدان طولی : Counter current  
Co current

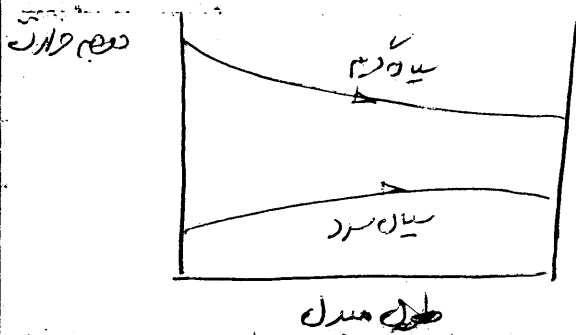
ضریب ریبون یا جرم (رفتار) :

$$R_p = \frac{1}{U_{گرم کننده}} - \frac{1}{U_{پوسته}}$$

بیندگی در میدان در ارتباط با جرم (رفتار)  $U$  تا به تدریج کاهش می یابد (بدرجه جرم رفتاری)

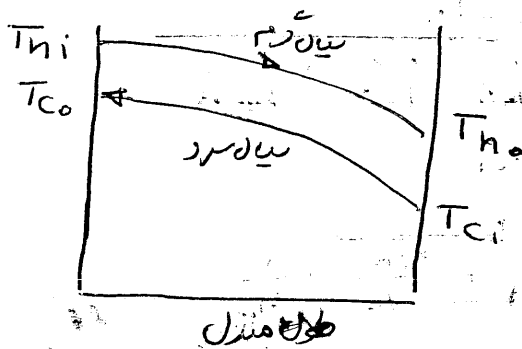
ضریب ریبون برعکس و لغزش :  $h$  و لغزش ریبون  $m^2/c$

در شرایط ترمودینامیک



توی این حالت ها:

دو سیال مختلف الکجیت



توی: در مبدل ها: همیشه  $T_{c_o} < T_{h_o}$

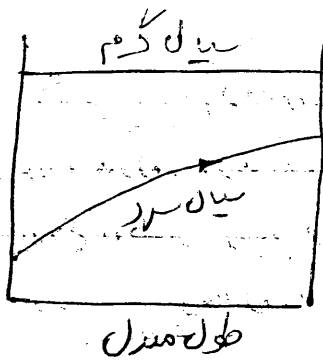
ولی در مبدل ها همیشه  $T_{c_o} > T_{h_o}$

\* توی دو مبدل سیال سرد و سیال گرم هیچ وقت به هم نمی آید

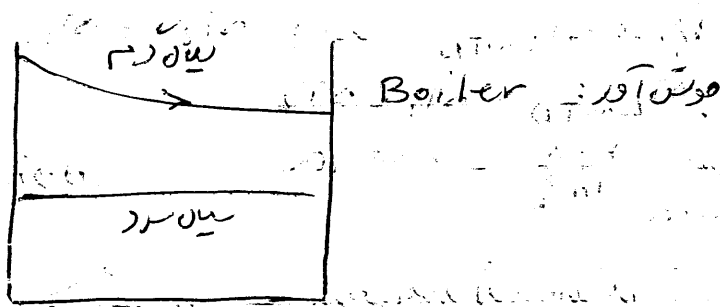
سیال  $min$ : سیال با ظرفیت  $m \cdot c_p$  کمتر باشد

مبدل ~~لیتال~~ ~~اتلاف حرارتی~~

مبدل ایده آل: ؟



ظرفیت سیال: کثافت



سرد سرد  $Q = \dot{m}_c c_p (T_1 - T_2)$

گرم گرم  $Q = \dot{m}_h c_p (T_{h1} - T_{h2})$

برای تعریف نرخ انتقال حرارت  $Q = \lambda \dot{m}$

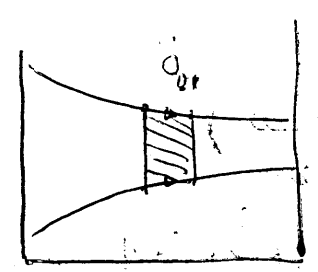
$Q = \lambda \dot{m}$

برای تعریف فشار:  $\dot{m} c \Delta T$

(\* اگر تعریف فشار به شکل  $\dot{m} c \Delta T$  باشد کنیم:

در اینجا به هر ترمیم  $\Delta T$  این  $\dot{m} c$  باید به صورت بی نهایت برود تا مقدار  $Q$

را بدست دهد (انتقال حرارت)



در سطح دایره ای:  $Q = UA(\Delta T)$

در همان

$dQ = -\dot{m}_h c_p dT_h$

$dQ = \dot{m}_c c_p dT_c$

از طرف دیگر:  $dQ = U dA (T_h - T_c)$

و ضوابط

① خصوصیات فیزیکی سیال ثابت  $c_p$  ،  $c_p$  ثابت

② ضرایب انتقال حرارت ثابت هستند یا در نظر میگیریم ثابتند. (در اکثر موارد)

که تا راه سازند ثابت هستند.

$\Rightarrow Q = UA \Delta T_{LMTD}$

\* اگر  $\Delta T$  تغییر برود چگونه  $LMTD$  حساب

دهد؟  $\Delta T$  ثابت مانده

$$\Delta T_{LMTD} = \frac{\Delta T_2 - \Delta T_1}{\ln \frac{\Delta T_2}{\Delta T_1}}$$



محدودیت روش LMTD : باید همواره در دما را داشته باشیم در غیر این صورت مجبور بودیم از روش جریس و خطا عمل کنیم.

برای طولی در همین نقطه از روش NTU استفاده می کنیم.  
 (\* از نظر تئوری هر روش یک LMTD دقیق تر است.  
 هستند.

از روش LMTD معروف برای تعیین Sizing (A) استفاده می کنیم.  
 روش NTU-E معروف برای تعیین Rating استفاده می کنیم.

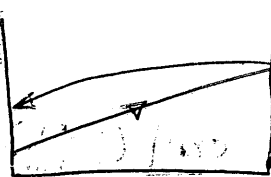
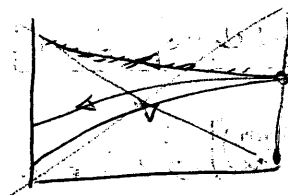
روش E-NTU :

$$E = \frac{\text{انتقال حرارت واقعی از مبدل}}{\text{max. انتقال حرارت ممکن از مبدل}}$$

پارامتر E تعریف می گردد :

برای توقف  $Q_{max}$  :

مبدل ایده آل : به مبدلی می گوئیم که دهی بی نهایت خروجی که  $m \cdot Cp$  کمتری ندارد برابر با دهی ورودی بی نهایت باشد. در حالتی که  $m \cdot Cp$  ورودی و خروجی بی نهایت باشد. (سطح انتقال حرارت بی نهایت بزرگ باشد)



مبدل ایده آل  $Q_{max}$  تبادل حرارت را دارد.

$$Q_{max} = (m \cdot Cp)_{min} (\Delta T)_{max}$$

$$Q_{max} = (m \cdot Cp)_{min} (\Delta T)_{max}$$

از  $m \cdot Cp$  را انتخاب می کنیم  $Q$  بدین آمده تا به حصول حد

مبدل ایده آل  $Q_{max}$  را دارد.

$$Q_{max} = (m \cdot Cp)_{min} (T_{hi} - T_{ho})$$

(\* برای دقت کمترین  $m \cdot Cp$  را انتخاب می کنیم.)

(\* اگر سیال گرم  $m \cdot Cp$  بود در واقع برعکس است.)

$$Q_{max} = (m C_p)_{min} (\Delta T)_{max}$$

برای دمای  $\Delta T_{min}$  ← برای دمای  $\Delta T_{max}$

$$\epsilon = \frac{(m C_p)_{min} (\Delta T)_{min}}{(m C_p)_{min} (\Delta T)_{max}}$$

$$T_{hi} - T_{ci}$$

$$\epsilon = \frac{\Delta T_{min}}{\Delta T_{max}}$$

برای دمای  $\Delta T_{min}$  ← برای دمای  $\Delta T_{max}$

$$Q = \epsilon Q^*$$

اگر  $\epsilon$  زیاد شود،  $Q$  بیشتر می شود

بدین حد می آید  $Q_{max}$

$$0 < \epsilon < 1$$

$$\epsilon = 1 \text{ ← میله لبره اول}$$

$$\epsilon = \frac{1 - \exp\left[-\left(\frac{UA}{C_{min}}\right)\left(1 + \frac{C_{min}}{C_{max}}\right)\right]}{1 + \frac{C_{min}}{C_{max}}}$$

برای دمای  $\Delta T_{min}$  ← برای دمای  $\Delta T_{max}$

$$C = m C_p$$

در  $\epsilon$ -NTU با عدد  $\epsilon$  و  $\frac{UA}{C_{min}}$  در رابطه

$$\frac{UA}{C_{min}} = NTU = A$$

برای یک میله خاص اگر دماهای ورودی و خروجی را تغییر دهیم  $\epsilon$  تغییر می کند چون نسبت  $\frac{\Delta T}{\Delta T}$  ثابت می ماند.

۴۵

$$\frac{C_{min}}{C_{max}} \rightarrow 0$$

$$\epsilon = 1 - e^{-NTU}$$

اگر تغییر فاز داشته باشیم :  
برای کپله مبدل ها :

توجه : در مبدل لایه‌ای  $NTU \rightarrow \infty$   
مبدل لایه‌ای  $\leftarrow$   $\epsilon = 1$   $\leftarrow$   $NTU \rightarrow \infty$   
تویف لایه

max (ε) :

$$Cr = \frac{C_{min}}{C_{max}} = 0$$

$$Cr = \frac{C_{min}}{C_{max}} = 1$$

min (ε) :

→