

بسمه تعالی

جزوه

مکانیک سیالات پیشرفته

دانشگاه

تهران

استاد

دکتر صادقی

فهرست

۱۷- جریان خزشی اطراف کره	۴۲	۱- معادلات حاکم بر جریان	۱
۱۸- جریان خزشی اطراف کره	۴۹	۲- شرطهای مرزی مناسب	۱۷
۱۹- جریان خزشی حول استوانه	۷۴	۳- جریان کوئرت	۲۰
۲۰- جریان خزشی اطراف قطره	۷۶	۴- جریان کوئرت خزشی	۲۱
۲۱- تقریب روشن اطراف	۷۹	۵- سنده شماره ۱ استولس	۲۷
۲۲- تقریب لایه های مرزی	۸۳	۶- سنده شماره ۲ استولس	۲۰
۲۳- لایه مرزی - صفحه تخت	۸۷	۷- جریان یوازی	۳۱
۲۴- حل بلانزویس به کمک سری ها	۹۱	۸- جریان در کانال بیضی	۳۳
۲۵- Wedge Flow	۹۳	۹- در کانال مستطیلی	۳۶
۲۶- روش فون کارمن	۹۹	۱۰- جریان ضربه ای	۳۹
۲۷- فون کارمن با کره در کانال فشار ۱۰۳		۱۱- جریان در کانالهای چهارگانه و دایره ای	۴۳
۲۸- روش استرالی برای محاسبه		۱۲- دینامیک جابجایی گازی	۴۶
۱۰۵		۱۳- جریان با نقطه سکون	۵۱
۲۹- حل Holstein - Bohlem	۱۰۸	۱۴- جریان تقارنی	۵۴
۳۰- حل Waltz	۱۱۰	۱۵- جریان در بالای صفحه متخلخل	۵۷
۳۱- روش Thwaites	۱۱۲	۱۶- حل های تقریبی	۶۰

۱۱۴ - ۳۲ - حل مسئله جریان عمل
استوانه

۱۱۶ - ۳۳ - پدیده جریانی

۱۲۰ - ۳۴ - روش اختلالات جریانی

۱۲۲ - ۳۵ - جریان کوانت پدیده

۱۲۵ - ۳۶ - حساب گازی

۱۲۷ - ۳۷ - singular part

۱۳۴ - ۳۸ - تئوری نابیناری

HW #1: 7.1, 7.2, 7.3, 7.4, 7.10

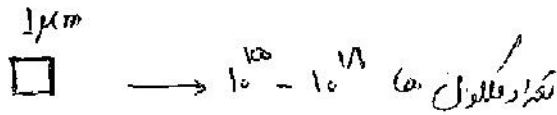
سیالات بیسرفته

سید شمس ۲۰ اردیبهشت ۸۸

تمرین‌های زوج فصل ۹
فصل ۷ PaPa - ۲, ۱, ۵

بخش اول: معادلات حاکم بر جریان

سیال ساخته شده از ذره‌ای دارد ولی ما فرض می‌کنیم سیال یک خط میوه است



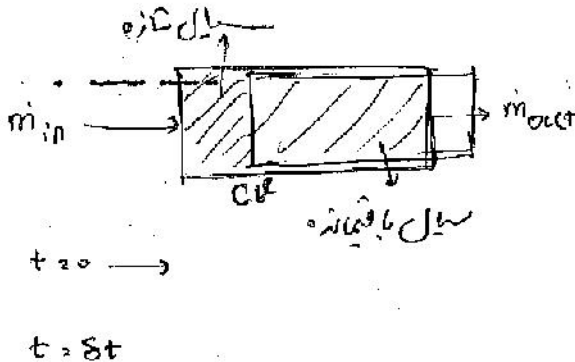
* انتقال حرارت ← برای غنی شود

* اثرات تراکم پذیری ← بررسی نمی‌شود

فرض اولیه استیل معادلات پیوستگی
 ← بیسرفته (لیسانس)
 ← بیسرفته (فوق لیسانس)
 مستقیم

Reynolds Transport Theorem:

قضیه انتقال رینولدز:



اگر B یک خاصیت مادی باشد

$$\frac{d}{dt} (B)_{ctrl} = \dot{B}_{in} + \dot{B}_{sys} - \dot{B}_{out}$$

↓
سیال باقی مانده

$$= \frac{d}{dt} (B)_{sys} - \dot{B}_{out}$$

$$\Rightarrow \frac{D}{Dt} (B)_{sys} = \frac{\partial}{\partial t} (B)_{ctrl} + \sum \dot{B}_{out} - \sum \dot{B}_{in}$$

↓
تغییر مادی

توانین طبیعت و خاصیت لایزال برای دانند.

به دست آمدن فرم دیفرانسیلی معادله بقا مادی:

مبدأ دگرگونی ماده

$$\left\{ \begin{array}{l} \rho = \rho(x, y, z, t) \\ u = u(x, y, z, t) \\ v = v(x, y, z, t) \\ w = w(x, y, z, t) \end{array} \right.$$

لا در مرکز همان

در قضیه انتقال و تولید از برای B و m قرار می دهیم:

$$0 = \frac{\partial}{\partial t} (m)_{ctrl} + \sum \dot{m}_{out} - \sum \dot{m}_{in} \quad (1)$$

$$\Rightarrow \frac{\partial}{\partial t} \rho \delta x \delta y \delta z +$$

$$(\dot{m}_{in})_x = \left(\rho - \frac{\partial \rho}{\partial x} \frac{\delta x}{2} \right) \left(u - \frac{\partial u}{\partial x} \frac{\delta x}{2} \right) \delta y \delta z$$

$$(\dot{m}_{out})_x = \left(\rho + \frac{\partial \rho}{\partial x} \frac{\delta x}{2} \right) \left(u + \frac{\partial u}{\partial x} \frac{\delta x}{2} \right) \delta y \delta z$$

$$\Rightarrow (\dot{m}_{out})_x - (\dot{m}_{in})_x =$$

$$\textcircled{1} \Rightarrow \frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x} (\rho u) + \frac{\partial}{\partial y} (\rho v) + \frac{\partial}{\partial z} (\rho w) = 0$$

$$\Rightarrow \frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \vec{V}) = 0 \quad \rightarrow \quad \text{فرم دیفرانسیلی معادله پیوستگی}$$

(هم تراکم پذیری - هم تراکم ناپذیری)

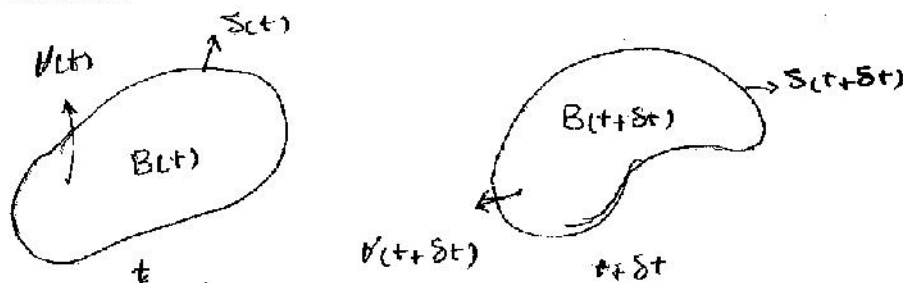
$$\text{steady state} \rightarrow \nabla \cdot (\rho \vec{V}) = 0$$

$$\text{غیر قابل تراکم} \rightarrow \nabla \cdot \vec{V} = 0$$

$$\rho = \text{const}$$

به سبب آوردن معادله پیوستگی به فرم فوق لیسانس

حجم کنترل ← شکل متغیر، متحرک، مجموعه از ذرات سیال پر شده است.



B = ثابت است (تبدلی) - معززه یک B دارد.

$$\frac{D}{Dt} \left(\int_V B dV \right) = ? = \int_V \left[\frac{\partial B}{\partial t} + \nabla \cdot (B \vec{v}) \right] dV$$

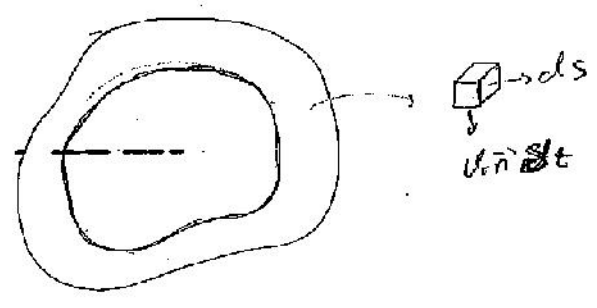
$$\frac{D}{Dt} \left(\int_V B dV \right) = \lim_{\delta t \rightarrow 0} \frac{1}{\delta t} \left\{ \int_{V(t+\delta t)} B(t+\delta t) dV - \int_{V(t)} B(t) dV \right\}$$

$$+ \int_{V(t)} B(t+\delta t) dV - \int_{V(t)} B(t+\delta t) dV$$

$$= \int_{V(t)} \frac{\partial B}{\partial t} dV + \int_{S(t)} B(t) \vec{v} \cdot \vec{n} ds$$

$$\textcircled{1} = \lim_{\delta t} \frac{1}{\delta t} \left\{ \int_{V(t+\delta t)} B(t+\delta t) dV \right\} - \int_{V(t)} B(t) dV \quad \textcircled{2}$$

$$dV = \vec{v} \cdot \vec{n} ds \cdot \delta t$$



Handwritten notes at the bottom left.

$$\Rightarrow \int_V \left[\frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \mathbf{v}) \right] dV = 0$$

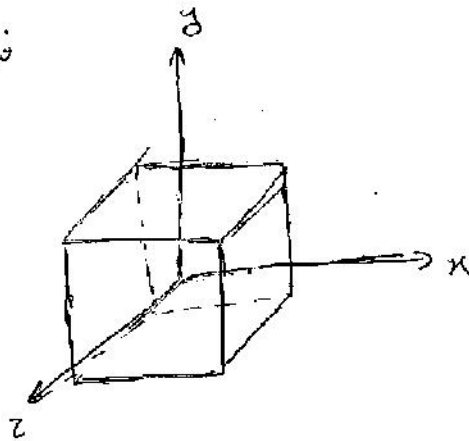
چون حجم کنترل انتخاب کردیم پس داخل اشکال صفر است!

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \mathbf{v}) = 0$$

به دست آوردن معادلات مستقیم!

یک ذره سیال را در نظر بگیرید و در مرکز آن فرض می‌کنیم مختصات را داریم:

$$\left\{ \begin{array}{l} \tau_{xx}, \tau_{yy}, \tau_{zz} \\ \tau_{xy}, \tau_{yx} \\ \tau_{xz}, \tau_{zx} \\ \tau_{zy}, \tau_{yz} \\ P \quad \text{فشار} \end{array} \right.$$



$$\sum dF_n = \delta m \cdot a_n$$

قصد مشتق مادی: $B = B(x, y, z, t)$

$$dB = \frac{\partial B}{\partial t} dt + \frac{\partial B}{\partial x} dx + \frac{\partial B}{\partial y} dy + \frac{\partial B}{\partial z} dz$$

زیادتی قصد مشتق مادی ← بدون دنبال کردن ذره کتاب آن را می توان بدست آورد.

$$a_x = \frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z}$$

$$\sum dF_x = (\sum dF_x)_b + (\sum dF_x)_s$$

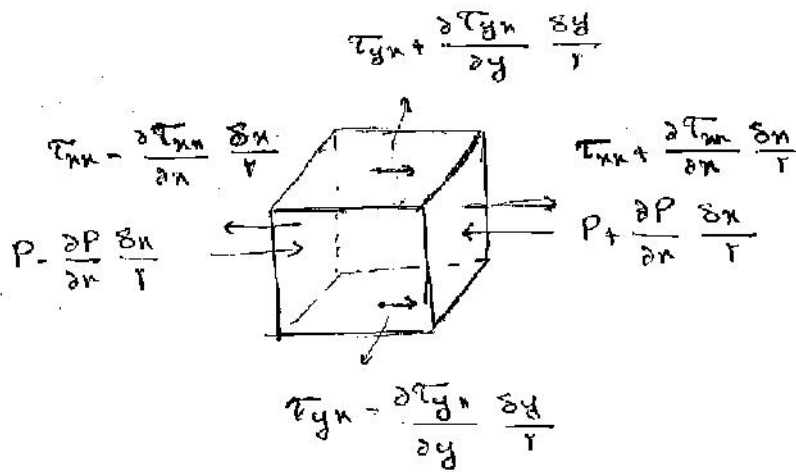
body force
surface force

Body force ← مربوط به دانسیته ماده ← نیروی جبری به ازای واحد حجم

در واقع $\vec{f} = \rho g / \rho$ ؟

$$(dF_x)_b = \rho f_x \delta x \delta y \delta z$$

$$(dF_x)_s \left\{ \begin{array}{l} \text{تشن برشی} \\ \text{تشن فشاری (مثل فشاری)} \end{array} \right.$$



$$-P + \tau_{xn} = \tau_{xn}$$

$$\Rightarrow \rho \left(\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} \right)$$

$$= -\frac{\partial P}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} + \rho f_x$$

$$\Rightarrow \rho \frac{D\vec{V}}{Dt} = -\nabla P + \nabla \cdot \vec{T} + \rho \vec{f}$$

مورد اول

$$\left. \begin{array}{l} \rho, u, v, w \\ \tau_{xx}, \tau_{xy}, \tau_{xz} \\ \tau_{yx}, \tau_{yy}, \tau_{yz} \\ \tau_{zx}, \tau_{zy}, \tau_{zz} \\ P \end{array} \right\}$$

مورد دوم

شنبه ۲۷، ۱۱، ۸۸

فرم دیفرانسیلی معادلات فشار:

1) Continuity: $\frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \vec{V}) = 0$

$\rho = \text{const} \Rightarrow \nabla \cdot \vec{V} = 0 \Rightarrow \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = 0$

۲) Momentum:

$\rho a_x = -\frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} + \rho g_x$

Cauchy

$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho a_x \rightarrow$

ترم های انرسی

$\rho \left(\frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} \right)$

↓
Temporal

Convective

$P:$ چون می توانیم بردارها را جمع کنیم → فشار ترمودینامیک (فشار ایستایی)

$\frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z}$

ترم های دیگر با تنش های افغانی

Derivatoric

چرا اسم فشار ترمودینامیک مناسب نیست؟ حالت تکاملی ترمودینامیک برقرار نیست به خاطر

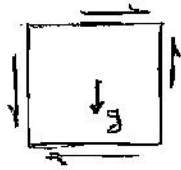
viscous heating

۳)

۱۳) فرم ریفراسیو قانون بقای مومنتوم زاویه‌ای +

به قانون بقای مومنتوم زاویه‌ای خواهد بود.

سیال Polar قانون بقای مومنتوم زاویه‌ای:



۴)

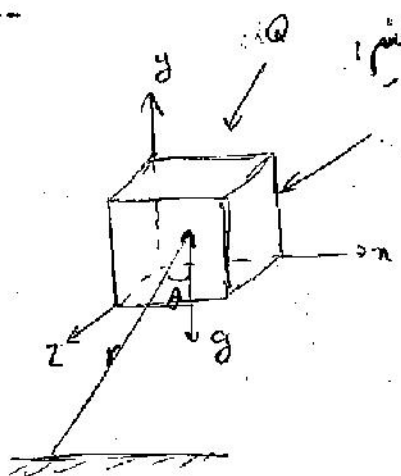
۴) فرم ریفراسیو قانون بقای انرژی:

دیدهگاه
 ← حجم کنترلی (اولی)
 ← ذره‌ای (دانه انرژی)

$$\frac{DE}{Dt} \Big|_{\text{system}} = \frac{\partial}{\partial t} (\dot{E})_{\text{cv}} + \sum \dot{E}_{\text{out}} - \sum \dot{E}_{\text{in}}$$

$$\rho B \rightarrow E = m \hat{u} + \frac{1}{2} m |\mathbf{V}|^2 + m g z$$

مادراتی از دیده‌گاه دانه انرژی استفاده می‌کنیم



$$dm = \rho dV = \rho dx dy dz$$

$$dE_t = dQ + dW$$

$$dE_t = dm \cdot \hat{u} + \frac{1}{2} dm |v|^2 + dm g z \quad \rightarrow \vec{g} \cdot \vec{r}$$

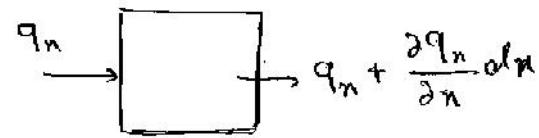
$$E = \frac{dE_t}{dt} = \rho \left(\hat{u} + \frac{1}{2} v^2 + \vec{g} \cdot \vec{r} \right)$$

$$= \rho \left(e + \frac{1}{2} v^2 + \vec{g} \cdot \vec{r} \right) = Q + W$$

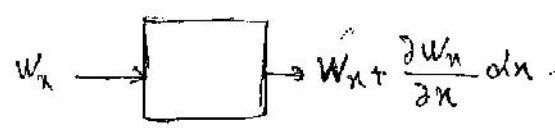
$$\Rightarrow \frac{DE}{Dt} = \rho \left(\frac{De}{Dt} + v \frac{Dv}{Dt} + \vec{g} \cdot \vec{v} \right) = \frac{DQ}{Dt} + \frac{DW}{Dt} \quad (1)$$

فرض می کنیم Q از نوع اسکالر باشد

heat flux / $\vec{q} = -\nabla T$



$$\frac{dQ}{dt} = \frac{DQ}{Dt} = -\nabla \cdot \vec{q} = -\nabla \cdot (\kappa \nabla T) \quad (2)$$



$$\sigma_{ij} = -P \delta_{ij} + \tau_{ij}$$

$$\sigma_{nn} = -P + \tau_{nn}$$

$$\dot{W}_n = \sigma_{nn} u + \tau_{yn} v + \tau_{zn} w$$

$$\frac{\partial \dot{W}_n}{\partial x} = (-P u + \tau_{nn} u + \tau_{yn} v + \tau_{zn} w) \quad (3)$$

$$\begin{aligned} \text{On Cauchy} \rightarrow \rho \frac{D\vec{v}}{Dt} &= -\nabla P + \nabla_0 \tau_{ij} + \rho \vec{g} \\ &= \nabla_0 \sigma_{ij} + \rho \vec{f} \quad (4) \end{aligned}$$

$\rho, (1), (2), (3), (4) \Rightarrow$

$$\rho \frac{De}{Dt} = \nabla_0 (k \nabla T) + \nabla \cdot (\vec{v} \cdot \tau_{ij}) - \nabla \cdot (\nabla \cdot \tau_{ij})$$

$$\sigma : \nabla \vec{v} = \tau_{ij} \frac{\partial v_i}{\partial x_j}$$

جاء IV ، ١٠٠٠٠

$$P = P(P, T)$$

$$e = e(P, T)$$

$$\vec{u}_{\text{dep}} : u, v, w, P, T \rightarrow \infty$$

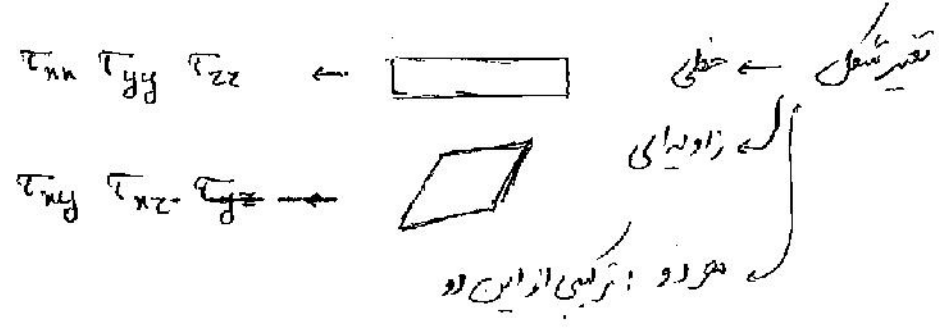
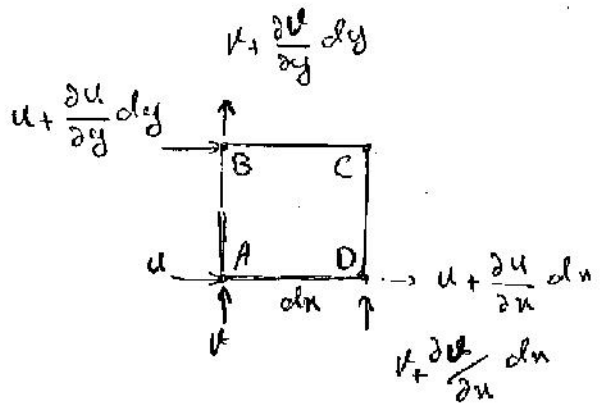
$$q_x, q_y, q_z \rightarrow \infty$$

$$\tau_{ij} \rightarrow \infty$$

در بیان غیر نینویسی واقعاً همین است با ν مجهول بر خود داریم.

$\tau_{ij} \rightarrow$ میدان مرتب $\rightarrow L_{ij} = \frac{\partial u_i}{\partial x_j}$

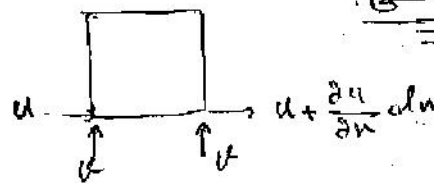
$$L_{ij} \approx \frac{1}{\Delta} = \begin{bmatrix} \frac{\partial u}{\partial x} & \frac{\partial u}{\partial y} & \frac{\partial u}{\partial z} \\ \frac{\partial v}{\partial x} & \frac{\partial v}{\partial y} & \frac{\partial v}{\partial z} \\ \frac{\partial w}{\partial x} & \frac{\partial w}{\partial y} & \frac{\partial w}{\partial z} \end{bmatrix}$$



$$dx' = dx + \left(\frac{\partial u}{\partial n} dx\right) dt$$

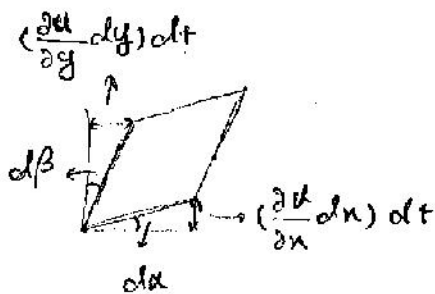
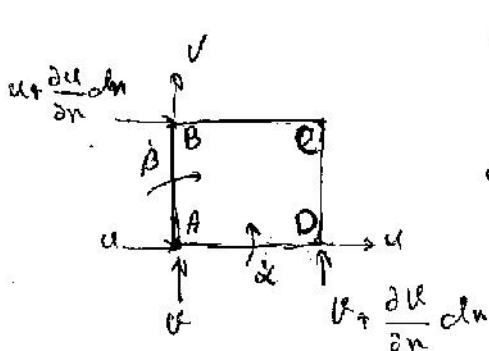
$$V_1 = dx dy dz$$

$$V' = dx' dy' dz'$$



فقط زاویه

$$\frac{V' - V}{V dt} = \frac{\partial u}{\partial n} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = \nabla \cdot \vec{v}$$



فقط زاویه

$$\tan(\alpha) = d\alpha = \frac{\partial u}{\partial n} dt \Rightarrow \frac{d\alpha}{dt} = \dot{\alpha} = \frac{\partial u}{\partial n}$$

$$\tan(\beta) = d\beta = \frac{\partial v}{\partial y} dt \Rightarrow \frac{d\beta}{dt} = \dot{\beta} = \frac{\partial v}{\partial y}$$

$\dot{\alpha}$ ← سرعت زاویه‌ای چرخش ضلع AD نسبت

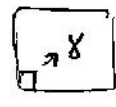
$\dot{\beta}$ ← سرعت زاویه‌ای چرخش ضلع AB نسبت

$$\omega_z = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial v}{\partial x} - \frac{\partial u}{\partial y} \right)$$

سرعت زاویه‌ای المان در جهت مثبت
مثبتی ← ۱/۲ ← طبق تعریف (دوار دو)

$$\vec{\omega} = \frac{1}{r} (\nabla \times \vec{r})$$

$$r_i = \frac{r}{r}$$



$$r_r = r_i - (d\alpha + d\beta)$$

$$\Rightarrow \text{XXXXX. } r_i - r_r = dr = d\alpha + d\beta$$

$$\Rightarrow r = \frac{\partial r}{\partial x} + \frac{\partial r}{\partial y} = r_{xy}$$

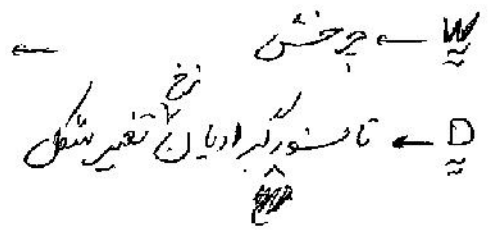
$$\tau_{xy} = \tau_{xy} (r_{xy}) \rightarrow \text{B.G.}$$

$$\tau_{ij} \rightarrow L_{ij} = \frac{\partial u_i}{\partial x_j}$$

$$\frac{\partial u_i}{\partial x_j} = \frac{1}{r} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) + \frac{1}{r} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} - \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

$$= \frac{1}{r} D_{ij} + \frac{1}{r} W_{ij}$$

vorticity



اینکه $F = K u$ رابطه اساسی و بنیادی چرخش ناظر به $\vec{\omega}$ است.
فهمش بعضی شود.

$D_{ij} \rightarrow$ Rate of deformation Tensor

$$\tau_{ij} \rightarrow d_{ij} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

ساده ترین رابطه بین τ_{ij} و d_{ij} خطی است:

$$\tau_{ij} = 2\mu d_{ij}$$

$$\tau_{ij} = \mu \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

سیال نیوتنی

$$\tau = \mu \frac{du}{dy}$$

حالات نیوتنی \leftarrow هوا و آب

$$\left\{ \begin{array}{l} \tau_{xx} = 2\mu \frac{\partial u}{\partial x} \\ \tau_{xy} = \mu \left(\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \right) \\ \tau_{xz} = \mu \left(\frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} \right) \\ \tau_{yz} = \mu \left(\frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} \right) \end{array} \right.$$

تاریخچه ۱۳۸۸، ۱۲، ۲

- سیالات نیوتنی
- سیالات استوئسی

$$\tau_{ij} = \mu d_{ij} = \mu \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

Phenomenological → دارای اثبات دقیق ریاضی نیستند.

$$\text{Cauchy: } \rho \frac{Du}{Dt} = - \frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xy}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} - \rho g_z$$

$$\downarrow$$

$$\frac{\partial}{\partial x} \left[\mu \left(\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial x} \right) \right]$$

$$\mu = \mu(x, y, z)$$

در بعضی سیالات (گازها) رابطه فوق برای τ_{ij} صادق نیست و صورت زیر است:

$$\tau_{ij} = \mu \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) + \lambda \left(\nabla \cdot \vec{u} \right)$$

λ → second viscosity coefficient

= volumetric viscosity

= Dilatational

ترم ← $\lambda (V_0 U)$ به مثابه در شمول و افقی

λ و μ پارامترهای انتقال از هم هستند

مشاهده استوکس برای برخی گازها (تک اتمی) ← $\lambda = -\frac{2}{3} \mu$

$$\mu = \mu(P, T, t)$$

$$\mu = \mu(P, T) \rightarrow \text{موقتی}$$

فشار مکانیکی: $\bar{P} = \frac{1}{V} (V_0 U)$

$$V_{xx} = -P + \frac{2}{3} \mu \frac{\partial u}{\partial x} + \lambda (V_0 U)$$

$$V_{xy} = -P + \mu \left(\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \right) + \lambda \left(\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} \right)$$

$$\bar{P} = P - (\lambda + \frac{2}{3} \mu) (V_0 U) \rightarrow \text{فشار مکانیکی}$$

اگر سیال تراکم ناپذیر باشد و با گاز تک اتمی باشد $\bar{P} = P$

شرطهای مرزی مناسب :

① در دیواره صلب ← عدم لغزش $u = v = w = 0$ در همان سطح در مقیاس ناانو

باشد آنجا این شرط صادق نیست

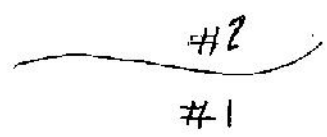
در شرط نفوذ ناپذیری $\rightarrow u = v = w = 0$

انتقال از μ

۲) در صورت P و T و v ← اطلاعات را داریم

نیز در مقاطع ورودی و خروجی

۳) در Interface بین دو سیال



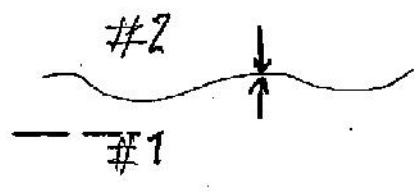
حالت خاصی که در آن یک سیال گاز آنگاه $\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_0$

شرط دینامیکی

وجود دارد $\Delta\sigma \Rightarrow \sigma_1 \neq \sigma_2$ (ب)

$\Delta\sigma = \frac{2\sigma}{r}$ کشش سطحی

ح) $v_1 = v_2 \rightarrow$ سطح مشترک همواره از فرکانس یکسانی تشکیل شده است



معادلات Navier-Stokes

$$\rho \frac{D\vec{v}}{Dt} = -\nabla P + \mu \nabla^2 \vec{v} - \rho \vec{g}$$

* غیر قابل تراکم، مرئیت، آستانه

* فقط برای سیالات نیوتنی

* این معادلات هم برای جریان laminar و هم Turbulance صادق است.

* در این معادلات μ در ρ می تواند تغییر یابد.

معادلات عام { Navier-Stokes
پیراسته

حل استوکس = فقط قوه گرادیان و سبب حرکت خزشی



$$F_D = 3\pi \mu U_0 d$$

$$Re \ll 1$$

حل های دقیق N-S :

که از هیچ تقریبی استفاده نمی کنیم - در هر Re قابل استفاده است.

از هیچ تقریبی در مقابل نرم دگر صرف نظر نمی کنیم.

PDE → ODE → ممکن اسات حل تحلیلی نہ ہوتے
دقیق حل تو ہوتے ہائے

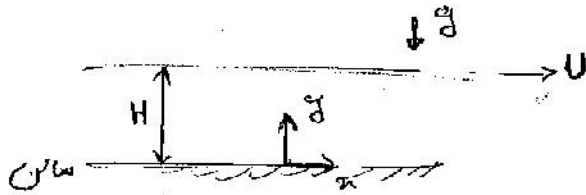
Couette Flow

انواع مسائل (بر اساس کانٹریم حرکت)

- (۱) از نوع (کوئٹ) Drag flow سے حرکت میں رہتے حرکت دینا ہے
- سیال = یہ خاص شرط عدم لغزش = احتیاج بہ گزادیاں فشار داخلی ندارد
- (۲) از نوع Pressure-driven ← (جریان پوی)
 - جریان داخل لوله ← یک بھری
 - duct ← دو بھری
- (۳) از نوع gravity driven

جریا

□ Couette Flow:



بعد از گذراندن حالت گذرا در این به سرعت U در فضا ثابت

$$u = u(y)$$

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \Rightarrow \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \Rightarrow v = \text{cte} \rightarrow v = 0$$

چون در دیواره ها $v = 0$

$$\text{x mom: } \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = -\frac{\partial p}{\partial x} + \mu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \right)$$

$$\Rightarrow \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = 0 \Rightarrow \frac{d^2 u}{dy^2} = 0 \Rightarrow u = A + By$$

$$\left\{ \begin{array}{l} y=0 \Rightarrow u=0 \Rightarrow A=0 \\ y=H \Rightarrow u=U \Rightarrow B = \frac{U}{H} \end{array} \right. \Rightarrow u = \frac{U}{H} y$$

* اگر ثابت نباشد μ

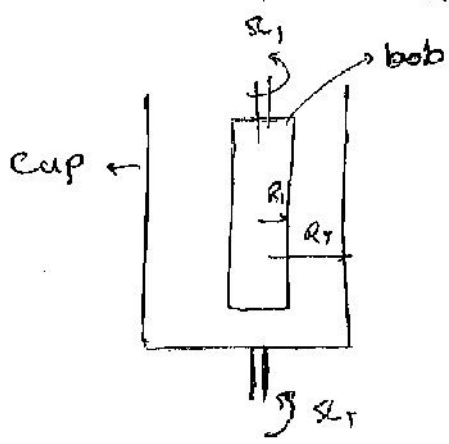
$$\mu = \mu(y) \rightarrow \text{پروفیل غیر خطی}$$

□ جریان کوئت چرخشی: Taylor-Couette circular

جریان لزوج، تراکم ناپذیر، دائم، بین دو استوانه طولی و هم مرکز

Panton

مشق کروی و استوانه‌ای



$$\frac{\partial}{\partial z} = 0 \rightarrow$$

$$z \gg R_1, R_2$$

$$\frac{\partial}{\partial \theta} = 0 \rightarrow$$

تقارن کروی

$$\begin{cases} v_r = 0 \\ v_\theta \neq 0 \\ v_z = 0 \end{cases}$$

tangential $\rightarrow v_\theta = v_\theta(r) \rightarrow$ یک بعدی

$$\begin{cases} r \text{ mom: } -\rho \frac{v_\theta^2}{r} = -\frac{dP}{dr} \Rightarrow \text{①} \\ \theta \text{ mom: } \frac{d^2 v_\theta}{dr^2} + \frac{d}{dr} \left(\frac{v_\theta}{r} \right) = 0 \Rightarrow \text{②} \\ z \text{ mom: } \frac{\partial P}{\partial z} = -\gamma \Rightarrow \end{cases}$$

$$\frac{\partial P}{\partial \theta} = 0 \Rightarrow P = P(r, z)$$

$$\text{①} \Rightarrow v_\theta = Ar + \frac{B}{r}$$

$$r = R_1 \Rightarrow v_\theta = \Omega_1 R_1$$

$$r = R_2 \Rightarrow v_\theta = \Omega_2 R_2$$

$$\Rightarrow v_\theta(r) = \frac{1}{R_2^2 - R_1^2} \left[\dots \right]$$

$$v_{\theta}(r) = \frac{1}{R_1^2 - R_2^2} \left[(\omega_2 R_2^2 - \omega_1 R_1^2) r - (\omega_2 - \omega_1) \frac{R_1^2 R_2^2}{r} \right] \quad (7)$$

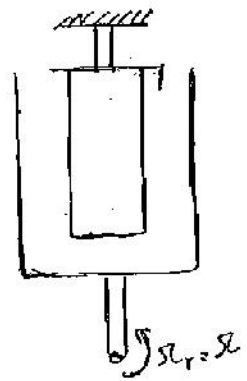
①, ④ ⇒

$$P(r) = \frac{P}{(R_1^2 - R_2^2)^2} \left\{ \frac{(\omega_2 R_2^2 - \omega_1 R_1^2)}{r} r^2 - (\omega_2 - \omega_1) R_1^2 R_2^2 \right. \\ \left. + (\omega_2 R_2^2 - \omega_1 R_1^2) \ln r - (\omega_2 - \omega_1) \frac{R_1^2 R_2^2}{r} \right\} + C$$

از حل معادلات 4-5 فشار، فشار، و ...

این حل در خصوص ...

Couette viscometer : ارزش مهندسی



$$\tau_{r\theta} = r \mu \left[\frac{1}{r} \frac{\partial v_r}{\partial \theta} + r \frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{v_{\theta}}{r} \right) \right]$$

$$\Rightarrow \tau_{r\theta} = r \mu r \frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{v_{\theta}}{r} \right)$$

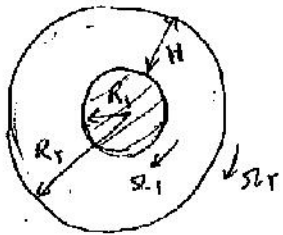
$$\tau_{r\theta} = \mu \frac{R_1^2 R_2^2}{(R_2^2 - R_1^2)} \omega \left(\frac{1}{r} \right)$$

$$\int_{R_1}^{R_2} T = \int_{R_1}^{R_2} \tau_{r\theta} (2\pi R_1^2 dz) \Rightarrow$$

$$T = F \pi \mu \frac{R_i^2 R_r^2}{R_r^2 - R_i^2} \Omega L$$

$$\Rightarrow \mu = k \frac{T}{\Omega}$$

کتابچه شماره ۱۳۸۸، ۱۳۹



معمولاً

$$\Omega_1 = 2 \quad \Omega_r = \Omega$$

$$\Rightarrow T_{r0} = 2 \mu \frac{R_i^2 R_r^2}{(R_r^2 - R_i^2)^2} \Omega \times \frac{1}{r}$$

$$T_{r0} \Big|_{r=R_i}^{r=R_r} \Rightarrow M = F \pi \mu \frac{R_i^2 R_r^2}{R_r^2 - R_i^2} \Omega L$$

$$\Rightarrow \mu = k \frac{M}{\Omega}$$

نسبت دلالی فاصله H در مورد و یک متره ای که در آن، تفاوتی می شود کم است

$$R_i \rightarrow 5 \text{ cm} \quad H = 1 \text{ mm}$$

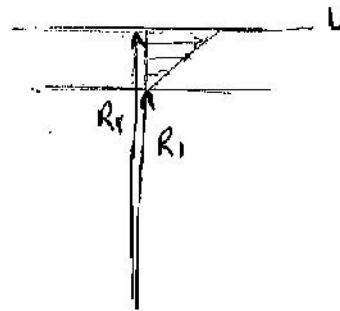
کم شدن $H \Leftarrow M \uparrow$ و اندازه گیری راحت تر
 کم شدن حجم سیال

$$U_{\theta} = \frac{R_1^y \Sigma}{R_1^y - R_1^r} \left(r - \frac{R_1^r}{r} \right)$$

$$= \frac{R_1^y \Sigma}{(R_1^r - R_1) (R_1 + R_1)} \times \frac{R_1^y}{r} \frac{(r - R_1)(r + R_1)}{r}$$

$$= \frac{R_1^y \Sigma}{H \alpha r R} \times \frac{y \alpha r R}{R}$$

$$= \frac{R \Sigma}{H} y \Rightarrow U_{\theta} = \frac{U}{H} y$$



حکم وقتی استفاده می شود سیال در جهت کمی دارد.

H زیاد ← برای سیال فضای خیلی نازک.

$$R_1 \rightarrow \infty \quad \Omega_1 = \omega$$

حالت خاص دوم:

استوانه خارجی در حال چرخش.

$$r \rightarrow \infty \Rightarrow U = 0 \Rightarrow \psi = 0$$

$$U_\theta = Ar + B/r \Rightarrow U_\theta = B/r \Rightarrow U_\theta = \frac{R_1^2 \Omega}{r}$$

$$P(r) = -\frac{1}{r} \rho R_1^2 \Omega^2 / r^2 + P_\infty$$

$$\tau_{r\theta}(r) = \mu R_1 \Omega / r^2$$

$$M = \pi \mu R_1^2 \Omega L$$

$$\Omega_1 = \Omega_2 = \Omega$$

حالت خاص سوم:

حالت خاص اول: استوانه داخلی در حال چرخش.

$$R_1 \rightarrow 1$$

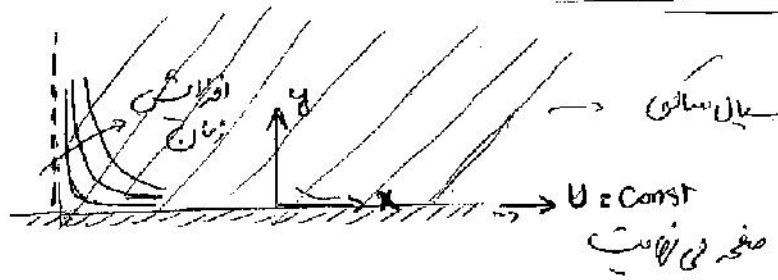
$$U_\theta(r) = r\Omega$$

$$\tau_{r\theta} = 0$$

$$P(r) = \frac{1}{r} \rho r^2 \Omega^2 + C$$

Rigid Body Rotation

مسئلہ نمبر 1! اس کے لیے:



$$U = U(x, y, t)$$

میں نیچے کی جانب سے قریب کرانہ

$$\frac{\partial U}{\partial x} = 0$$

$$\text{Continuity: } \frac{\partial U}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \Rightarrow \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \Rightarrow v = \text{cte} \Rightarrow v = 0$$

$$y \text{ mom: } \frac{\partial P}{\partial y} = -\rho g \Rightarrow P = -\rho g y$$

$$\frac{\partial P}{\partial x} = 0$$

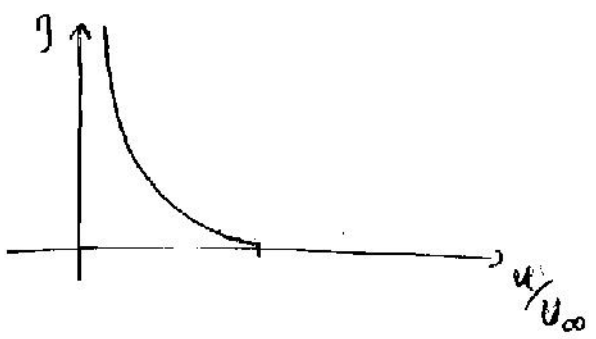
$$x \text{ mom: } \frac{\partial u}{\partial t} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (1)$$

$$u \rightarrow y, t, \nu, U$$

$$\frac{u}{U_\infty} = f\left(\frac{y}{\sqrt{\nu t}}\right)$$

اس کا جواب

$$\frac{y}{\sqrt{\nu t}} = \eta \quad \rightarrow \quad \text{معیاری مسافت}$$



پروفیل‌های سرعت در زمان‌های مختلف با هم مقایسه کنید.

روش حل مشابهی

$$\frac{u(y,t)}{u_\infty} = f\left(\frac{y}{\sqrt{\nu t}}\right) \rightarrow \text{حل مشابهی}$$

خداستولس گذاشته

$$\frac{\partial u}{\partial t} \rightarrow \checkmark \quad \frac{\partial u}{\partial y} \checkmark \quad \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \checkmark$$

$$f'' + \eta f' = 0 \rightarrow f' = \frac{df}{d\eta}$$

$$\eta = 0 \rightarrow f = 1$$

$$\eta = \infty \rightarrow f = 0$$

۲۷ ← در شرط مرزی

۱ شرط اولیه

$$\begin{cases} u(0, t) = U \\ u(y, 0) = 0 \\ u(\infty, t) = 0 \end{cases} \rightarrow \text{collapse} \quad \text{شرط های}$$

1/2 erf (η)

$$\frac{u}{U_\infty} = 1 - \frac{1}{\sqrt{\pi}} \int_0^\eta e^{-\xi^2} d\xi$$

$$\frac{u}{U_\infty} = 1 - \text{erf}(\eta)$$

$$\eta = \frac{y}{\alpha t^{1/2}} \rightarrow \text{بسیار کوچک}$$

$$\tau_w = \mu \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0} = \frac{\mu k' \cos U}{2\sqrt{\pi t}}$$

$$\text{① } t \rightarrow 0 \rightarrow \tau_w \rightarrow \infty \Rightarrow \text{نیروی زیادی لازم}$$

$$\text{② } t \rightarrow \infty \rightarrow \tau_w = 0$$

سوال: آیا می توان از یک جایی به بالاتر اثر فایده های بالاتر را در نظر بگیریم؟

$$\frac{u}{U_0} \ll 1, \omega^2$$

$$1, \Delta z \approx \frac{\delta}{2\sqrt{\nu t}} \Rightarrow \delta \approx 2\sqrt{\nu t} \Rightarrow \begin{cases} \delta \sim \sqrt{t} \\ \delta \sim \sqrt{\nu} \end{cases}$$

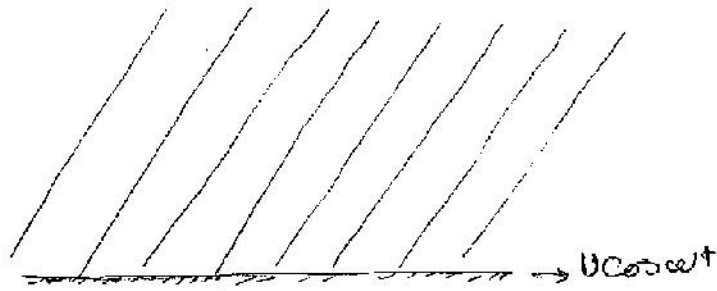
ضریب نفوذ مستقیم

موج تپه δ بیشتر

δ به سرعت و لایه بلی ندارد

$$U_z = U \cos \omega t$$

معموله شماره ۱ استوکس:



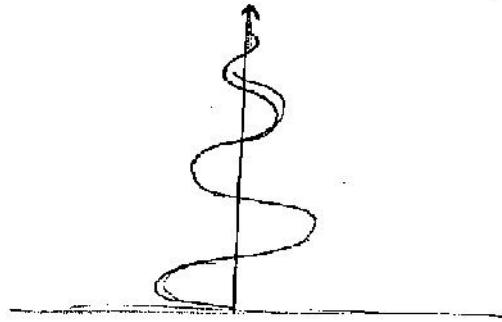
$$\frac{\partial u}{\partial t} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$

$$u = u(y, t) = f(y) e^{i\omega t} \rightarrow \text{فصل } \{ \text{Re}, \text{Im} \} \text{ و دامنه}$$

$$\rightarrow \frac{d^2 f}{dy^2} - i \frac{\omega}{\nu} f = 0$$

$$\frac{u(y,t)}{U} = \exp\left\{-\sqrt{\frac{\omega}{2\nu}} y\right\} \cos\left[\omega t - \sqrt{\frac{\omega}{2\nu}} y\right]$$

phase shift



$$\delta = 2\sqrt{\frac{\nu}{\omega}}$$

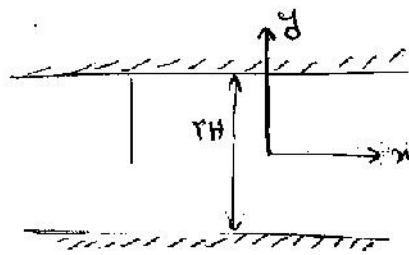
$$\rightarrow \delta \propto \frac{1}{\sqrt{\omega}}$$

معبر از این اثرات
در مایعات با لایه کیم می شود

شنبه ۱۳/۱۲/۱۳۸۸

جریان لایه‌ای ← (با اعمال گرادیان فشار خارجی)

Plane Poiseuille Flow



فرضیات:

• جریان دائم، غیر قابل تراکم، توسعه یافته

$$\frac{\partial}{\partial t} = 0$$

معمولی: $\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial p}{\partial y} = 0 \Rightarrow \frac{\partial p}{\partial y} = 0 \Rightarrow p = \text{const} = 0$

$\frac{\partial u}{\partial x} = 0 \Rightarrow u = u(y)$

y mom: $\Rightarrow P = \rho g (y - H) + P_{cm}$

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

$\Rightarrow \mu \frac{d^2 u}{dy^2} = \frac{\partial P}{\partial x} = G \rightarrow \text{const}$

مسئله چیست؟ دایره تقابلی از یواست و مساحت ~~مستطیل~~ تقابلی از κ است

پس حدود مساحتی یک مستطیل G است:

پس κ در $y = H$ است κ بصورت خطی تغییر می کند:

$\Rightarrow \frac{d^2 u}{dy^2} = \frac{G}{\mu}$

$\Rightarrow \frac{du}{dy} = \frac{G}{\mu} y + C_1 \rightarrow C_1 = 0 \rightarrow \text{تقارن}$

$\Rightarrow u = \frac{G}{2\mu} y^2 + C_2$

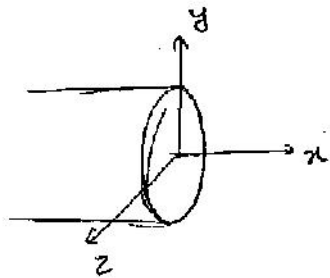
@ $y = \pm H \Rightarrow u = 0 \Rightarrow u = \frac{G}{2\mu} (y^2 - H^2)$

$$Q = \int_{-H}^H u \, dy \Rightarrow Q = \frac{GH^3}{\mu} \Rightarrow G < 0$$

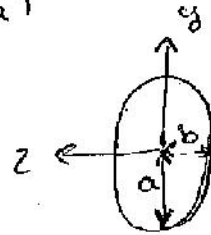
جریان در کانالی با مقطع بیضی

فرضیات: ...

فرضیات: دائم، غیر قابل تراکم، تویس با دانه



$$\frac{y^2}{a^2} + \frac{z^2}{b^2} = 1$$



$$u = u(y, z)$$

$$v = 0, w = 0$$

$$\text{x mom: } 0 = \mu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right) + \rho g$$

$$\Rightarrow \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} = \frac{G}{\mu}$$

① معادله پواسون
Poisson

ماتریس B.C. می توان به دنبال حل کلی است که شرط مرزی روی دیواره را ارضاء می کند؟

$$u(y,z) = \alpha \left(\frac{y^r}{a^r} + \frac{z^r}{b^r} - 1 \right) \quad (2)$$

α ← عدد ثابت فرض می شود.

$$(1), (2) \Rightarrow \alpha = \frac{G}{T\mu} \left(\frac{a^r b^r}{a^r + b^r} \right) \quad (3)$$

$$Q = \iint u \, dy \, dz$$

$$Q = \pi a b \left(-\frac{\alpha}{r} \right) \Rightarrow Q < 0$$

$$\frac{Q}{A} = u_{av} \Rightarrow u_{av} = -\frac{\alpha}{r}$$

فرض کنید می خواهیم Q را \rightarrow \max کنیم : a, b متغیر $\pi a b$ ثابت باشد:

$$Q = u_{av} \times A \rightarrow \max$$

بفرض G, A, μ ثابت

$$(3) \Rightarrow a^r b^r \rightarrow \min$$

$$\Rightarrow a = b$$

پس با G, A, μ ثابت سطح دایره ای است و بی شباهتی از خود رد می کند.

$$u(y, z) = \frac{G}{\mu} \left(\frac{a^r b^r}{a^r + b^r} \right) \left(\frac{y^r}{a^r} + \frac{z^r}{b^r} - 1 \right)$$

$$a, b \in \mathbb{R}$$

$$\Rightarrow u(r) = \frac{G}{\mu} (r^r - R^r) \rightarrow \text{برای دایره}$$

$$\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} = \frac{G}{\mu} \quad \text{حل دوم برای معادله پواسون}$$

$$u(y, z) = u^{(P)} + u^{(H)}$$

می دانیم لازم نیست $u^{(P)}$ شرط مرزی را ارضا کند

$u^{(H)}$ معادله لاپلاس را ارضا می کند.

$$u^{(P)} = C_1 y^r + C_2 z^r \rightarrow \text{با توجه به B.C.}$$

$$\hookrightarrow rC_1 + rC_2 = \frac{G}{\mu} \Rightarrow C_1 + C_2 = \frac{G}{\mu} \quad (1)$$

C_1 و C_2 علاوه بر شرط (1) باید شرط مرزی را نیز ارضا کنند.

$$u(y, z) = u^{(H)} + C_1 y^r + C_2 z^r$$

$$y^r + \frac{a^r}{b^r} z^r = a^r \rightarrow u = 0$$

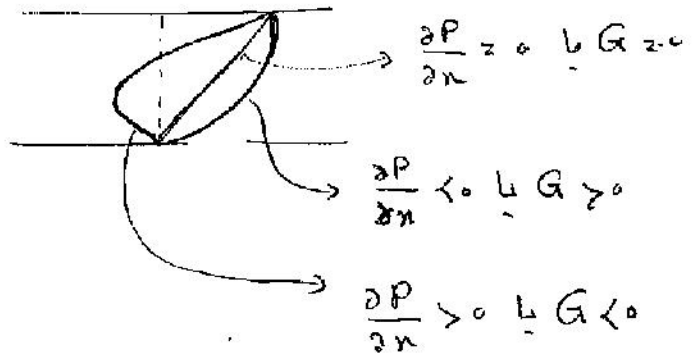
$$\Rightarrow \text{دری (دایره)} \rightarrow u^{(H)} + C_1 \left(y^r + \frac{a^r}{b^r} z^r \right) \quad (2)$$

$$\text{if } \frac{C_1}{C_2} = \frac{a^r}{b^r} \quad (3)$$

$$0 = u^{(H)} + G a^2 \Rightarrow u^{(H)} = -G a^2$$

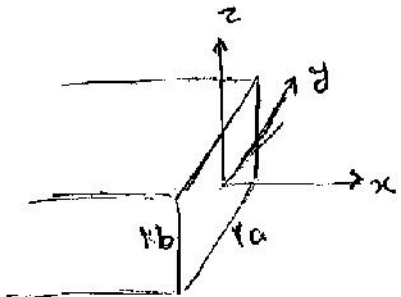
مطابق حل قبل $\Rightarrow C_1, C_2 \Rightarrow$ ① و ②

برای تشخیص حالت G هر کجاست است از دی برویه چون اگر مثبت حرکت کند بر دی قیل های زیر منحنی است



پس G منحنی است دی صفر شود

جریان درون کانال Duct



$$u = u(y, z)$$

$$v = w = 0$$

دائم $\frac{\partial u}{\partial x} = 0$ هر کجاست

$$\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} = \frac{G}{\mu}$$

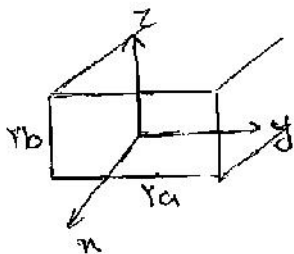
$$u(y, z) = u^{(P)} + u^{(H)}$$

$$u^{(P)} = -\frac{G}{12\mu} (b^2 - z^2)$$

توضیح بر روی ۱:

ملک ۱۱، ۱۲، ۱۳، ۱۴

جریان آرام در کانال (Duct) :



$$= -\frac{G}{12\mu} \left(\frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right)$$

$$u(y, z) = u^{(P)} + u^{(H)}$$

$$u^{(P)} = -\frac{G}{12\mu} (b^2 - z^2) \rightarrow y = \pm a$$

شرط مرزی در
y = ±a

$$u^{(H)} = u^{(H)}(y, z) = u'(y, z)$$

$$\Rightarrow u(y, z) = u^{(P)} + u'$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} = \frac{G}{\mu} \\ u(y=\pm a, z) = 0 \\ u(y, z=\pm b) = 0 \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \nabla^2 u = 0 \\ u'(y, z=\pm b) = 0 \quad (1) \\ u'(y=\pm a, z) = \frac{G}{\mu} (b^2 - z^2) \quad (2) \end{array} \right.$$

Pozrikidis

$$u'(y, z) = \sum_{n=1}^{\infty} P_n(y) \cos\left(\alpha_n \frac{z}{b}\right) \quad (3)$$

$$\alpha_n = (n - \frac{1}{2})\pi \rightarrow \text{شرط (1) خود به خود ارضا می شود}$$

چرا \cos نوشتیم؟ به علت وجود قارن در z

$$\nabla^2 u = 0 \Rightarrow \sum_{n=1}^{\infty} \left(P_n'' - \frac{\alpha_n^2}{b^2} P_n \right) \cos\left(\alpha_n \frac{z}{b}\right) = 0$$

$$\rightarrow P_n'' - \frac{\alpha_n^2}{b^2} P_n = 0$$

$$\Rightarrow P_n(y) = A_n \cosh\left(\frac{\alpha_n}{b} y\right) + B_n \sinh\left(\frac{\alpha_n}{b} y\right)$$

$B_n = 0$ ← چون نسبت y است

$$u'(y, z) = \sum_{n=1}^{\infty} f_n(y) \cos(\alpha_n \frac{z}{b})$$

$$= \sum_{n=1}^{\infty} A_n \cosh(\alpha_n \frac{y}{b}) \cos(\alpha_n \frac{z}{b})$$

@ $y = +a \Rightarrow u' = \frac{G}{r\mu} (b^2 - z^2)$

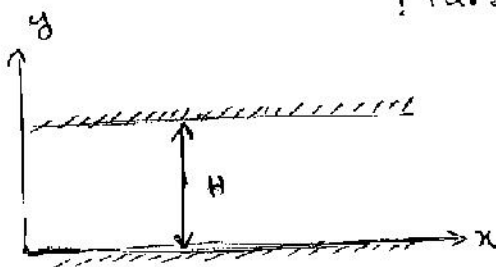
$$\Rightarrow A_n = \frac{G}{r\mu \cosh(\alpha_n \frac{a}{b})} \left\{ \frac{r b^2}{\alpha_n^2} (-1)^n \right\}$$

HW #1 \rightarrow $\nabla^2 u = 0$ \rightarrow 1, 2, 3, 4, 5

از 6 تا 10 \rightarrow در ترمینال

از این مسائل \rightarrow یکی در امتحان • از 5 و 6 و 7 و 8 و 9 نیز یکی در امتحان

■ جریان ضریبی \rightarrow Pulsatile



$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial P}{\partial x} = -G \sin \omega t = iG e^{-i\omega t} \\ \text{نمونه: } \rho \frac{\partial u}{\partial t} = -\frac{\partial P}{\partial x} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \end{array} \right.$$

$$F(y,t) = u(y,t) + i v(y,t)$$

$$\frac{\partial F}{\partial t} = \frac{iG}{\rho} e^{-i\omega t} + v \frac{\partial^2 F}{\partial y^2} \rightarrow \text{فرض کنیم به دنبال جوابی در فرم}$$

$$F(y,t) = f(y) e^{-i\omega t} \rightarrow \text{چون } \text{Re}\{F(y,t)\}$$

$$\Rightarrow f'' + \frac{i\omega}{v} f = -\frac{iG}{\mu}$$

$$f = f^{(p)} + f^{(h)}$$

$$f^{(p)} = -\frac{G}{\rho\omega}$$

$$f^{(h)} = A \cos \sqrt{\frac{i\omega}{v}} y + B \sin \sqrt{\frac{i\omega}{v}} y$$

$$\begin{aligned} y=0 &\Rightarrow u=0 \\ y=H &\Rightarrow u=0 \end{aligned} \Rightarrow A, B \checkmark$$

$$\Rightarrow f(y) = \frac{G}{\rho\omega} \left\{ \frac{\cos k(y - \frac{H}{2})}{\cos(k \frac{H}{2})} - 1 \right\}$$

$$k = (1+i)\alpha$$

$$\alpha = \sqrt{\frac{\omega}{1\rho}}$$

1.

$$u(y, t) = \text{Re} \{ f(y) e^{-i\omega t} \}$$

$$u(y, t) = a(y) \cos \omega t + b(y) \sin \omega t$$

$$a(y) = \frac{Q}{\rho \omega} \left\{ \frac{\cosh(\alpha y) \cos \alpha(H-y) + \cos(\alpha y) \cosh(\alpha(H-y))}{\cosh(\alpha H) + \cos(\alpha H)} \right\}$$

$$b(y) = \frac{Q}{\rho \omega} \left\{ \frac{\sinh(\alpha y) \sin \alpha(H-y)}{\cosh(\alpha H) + \cos(\alpha H)} + \frac{\sin(\alpha y) \sinh \alpha(H-y)}{\cosh(\alpha H) + \cos(\alpha H)} \right\}$$

$$u = U \sin(\omega t + \phi)$$

$$U = \sqrt{a^2 + b^2}$$

$$\tan \phi = \frac{a}{b}$$

Plot

← $\omega \rightarrow 0$
 $\omega \rightarrow \infty$

Panton

حرف ω ←

.....
 حریف ω

$$Wo = \text{Womersley} = L \sqrt{\frac{\omega}{\nu}}$$

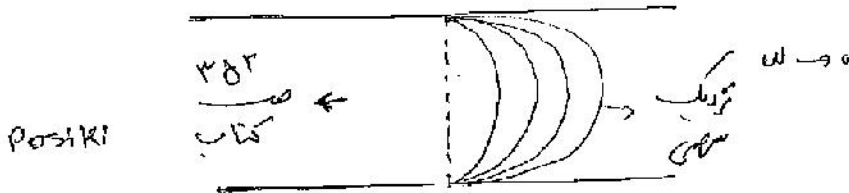
عدد وومرسلی

• H ← ν ← ω ← L

← Womersley ω

$$W_o = \sqrt{\frac{\rho \omega r^2}{\mu}} = \frac{H}{\sqrt{\nu/\omega}} = \frac{H}{\delta_{diffusion}}$$

$$\begin{cases} \omega \rightarrow 0 \Rightarrow W_o \rightarrow 0 \\ \omega \rightarrow \infty \Rightarrow W_o \rightarrow \infty \end{cases}$$



در این حالت diffusion $r \rightarrow \omega \rightarrow \infty$

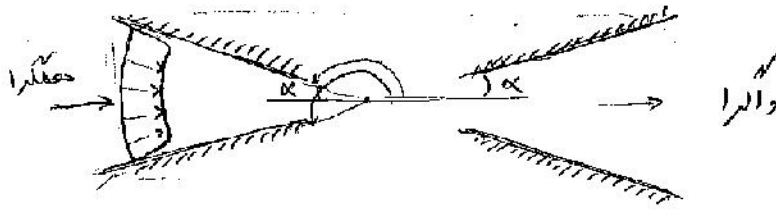
$\omega \rightarrow \infty$



$\omega = \sqrt{\nu/\delta}$ در این حالت

Jeffrey + Hamel

جریان در کانال های همگرا یا واگرا:



(r, θ)

$$v_r(r, \theta)$$

$$v_\theta = 0$$

$$\text{r mom: } \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r v_r) = 0 \Rightarrow v_r \propto \frac{1}{r}$$

$$\text{r mom: } v_r \frac{\partial v_r}{\partial r} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial r} + \nu \left\{ \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left(r \frac{\partial v_r}{\partial r} \right) - \frac{v_r}{r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 v_r}{\partial \theta^2} \right\}$$

$$\theta \text{ mom: } 0 = -\frac{1}{\rho} \frac{1}{r} \frac{\partial p}{\partial \theta} + \nu \left(\frac{r}{r^2} \frac{\partial v_r}{\partial \theta} \right)$$

$$v_r = R(r) F(\theta) = \frac{1}{r} F(\theta) \quad \nu \rightarrow \frac{m^2}{s} \quad \rho \rightarrow \frac{kg}{m^3}$$

$$\text{r mom: } \nu \frac{\partial^2 F(\theta)}{\partial \theta^2} = -\frac{1}{R} F(\theta) \quad \text{r mom}$$

$$\text{r mom} \rightarrow P \text{ فرق} \rightarrow \text{درجه } \nu \text{ (1)}$$

Page ۳۲ → ① → $F^{(2)} + FF' + 2FF' = 0$

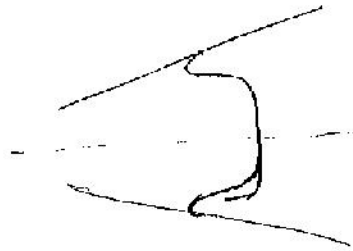
شرط مرزی : $F(\pi - \alpha) = 0$

به نظر می آید شرط مرزی است

$F(\pi + \alpha) = 0$

کافی نیست

$F'(\pi) = 0$



شنبه ۱۸، ۱۹، ۲۰، ۲۱، ۲۲، ۲۳، ۲۴، ۲۵، ۲۶، ۲۷، ۲۸، ۲۹، ۳۰، ۳۱

دنیایک حساب کوانتومی در یک سیال فلوئیدی: بحث امروز

چون منتهی به :

.....

کن

.....

$$\rho \frac{\partial u}{\partial t} = - \frac{\partial p}{\partial x} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$

$$\frac{\partial p}{\partial x} = -G \sin \alpha t$$

$$\Rightarrow \rho \frac{\partial u}{\partial t} = G \sin \omega t + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (1)$$

$$u(y,t) = b(y) \sin \omega t + a(y) \cos \omega t \quad (2)$$

$$(2) \Rightarrow \frac{\partial u}{\partial t} = -a \omega \sin \omega t + b \omega \cos \omega t \quad (3)$$

$$(1) \Rightarrow \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = a'' \cos \omega t + b'' \sin \omega t \quad (4)$$

(1), (3), (4)

$$\Rightarrow (-\rho a \omega - G - \mu b'') \sin \omega t + (\rho b \omega - \mu a'') \cos \omega t = 0 \quad (5)$$

∴ $a'' = -\frac{\rho a \omega + G}{\mu}$, $b'' = \frac{\rho b \omega}{\mu}$ (6)

$$\begin{cases} -\rho a \omega - G - \mu b'' = 0 & (7) \\ \rho b \omega - \mu a'' = 0 & (8) \end{cases}$$

$$f(y) = a(y) + i b(y) = a + i b \quad (9)$$

$$\mu f'' + i \rho \omega f = -i G \quad \leftarrow (7), (8), (9)$$

$$\Rightarrow f'' + \frac{i \omega}{v} f = -\frac{i G}{\mu}$$

$$f(y) = \frac{G}{\rho v} \left[\frac{\cos k(y - \frac{1}{v} t)}{\cos(\frac{kH}{T})} - 1 \right] \quad \left. \begin{aligned} k &= (1+i)\alpha \\ \alpha &= \sqrt{\frac{\omega}{T D}} \end{aligned} \right\}$$

$$P(y)e^{i\omega t} = (a+ib)(\cos\omega t + i\sin\omega t)$$

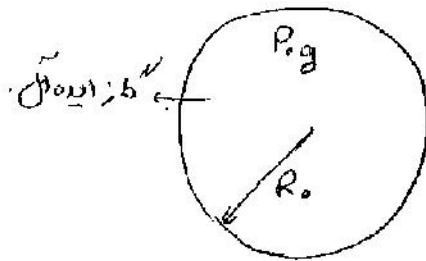
$$= \underbrace{(a\cos\omega t + b\sin\omega t)}_{u(y,t)} + i(b\cos\omega t - a\sin\omega t)$$

$$\text{Re}\{P(y)e^{-i\omega t}\} = u(y,t)$$

■ دینامک حساب کا ریڈیک سیال فونکشن:

Royleigh - Plesset

$$\frac{P_\infty}{\rho}$$



∞ → مثلاً برابر شعاع

اسیہ فرض فی شعورے حساب در حال بقا دل

اعمال میدان الوتیک سے ارتعاش حساب

Free Oscillation → ارتعاش نظام فنیط مشین

مثلاً تقیر فونکشنی P_∞ ہے P_∞ اور

Force Oscillation →

تلاطم میان الکتریک

فرض استاتی ← حساب دوار (لروی) است

$$v_{\theta} = 0 = v_{\phi}$$

$$v_r = v_r(r, t)$$

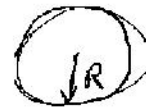
برای استاتی لروی:

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 v_r) = 0$$

برای استاتی لروی

$$\Rightarrow r^2 v_r = A \Rightarrow v_r = \frac{A}{r^2}$$

$$v_r \Big|_{r=R} = \dot{R} = \frac{A(t)}{R^2} \Rightarrow A(t) = R^2 \dot{R}$$



$$\Rightarrow v_r = \frac{R^2 \ddot{R}}{r^2}$$

r mom

$$\rho \left(\frac{\partial v_r}{\partial t} + v_r \frac{\partial v_r}{\partial r} \right) = - \frac{\partial p}{\partial r} + \mu \left(\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 \frac{\partial v_r}{\partial r}) \right) \dots$$

$$\Rightarrow \frac{\partial p}{\partial r} = \rho \left\{ \frac{r \ddot{R} \dot{R}}{r^3} - \frac{R^2 \ddot{R}}{r^2} - \frac{r R \ddot{R}}{r^2} \right\}$$

$$\Rightarrow \frac{\partial p}{\partial r} = \rho \left\{ \frac{r \ddot{R} \dot{R}}{r^3} - \frac{R^2 \ddot{R}}{r^2} - \frac{r R \ddot{R}}{r^2} \right\}$$

تلاطم الکتریک

$$\frac{P(r)}{r} = -\frac{\dot{R}^T}{r} \left(\frac{R}{r}\right)^T + \frac{\ddot{R}R^T + rR\dot{R}^T}{r} + B$$

$$B: r \rightarrow \infty \Rightarrow P = P_\infty \Rightarrow B = \frac{P_\infty}{r}$$

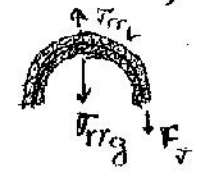
$$\Rightarrow P(r) = P \left\{ -\frac{\dot{R}^T}{r} \left(\frac{R}{r}\right)^T + \frac{R^T\ddot{R} + rR\dot{R}^T}{r} \right\} + P_\infty$$

$$r = R \Rightarrow P_2 = P(R) = P_\infty + P(R\ddot{R} + \frac{r}{R}\dot{R}^T)$$

بسط آردر، سبب، سبب

interface ρ sine ρ

$$(\sigma_{rr})_g = (\sigma_{rr})_L - \frac{r\sigma}{R}$$



$$-P_g + (\sigma_{rr})_g = -P_L + (\sigma_{rr})_L - \frac{r\sigma}{R} \quad @ r=R$$

$$\mu_g \ll \mu_L \Rightarrow \tau_{rr} = (\sigma_{rr})_g = 0$$

$$\Rightarrow \tau_{rr}|_{r=R} = r \mu \frac{\partial v_r}{\partial r} = \mu \frac{\partial v_r}{\partial r} = -\frac{F \mu R}{R}$$

$$d_{ij} = \begin{bmatrix} \frac{\partial v_r}{\partial r} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{v_r}{r} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{v_r}{r} \end{bmatrix}$$

9.

Panton → $\sum \dot{R}^k$

$$\Rightarrow P \left(R\ddot{R} + \frac{r}{R} \dot{R}^2 \right) = P_g - P_\infty - \frac{\mu R \dot{R}}{R} - \frac{\gamma \sigma}{R}$$

Rayleigh-Plesset Eq.

$$P_g \theta_g^k = P_g \theta^k \Rightarrow P_g = P_g \left(\frac{R_0}{R} \right)^{2k}$$

R_0 ← شعاع حباب در لحظه اول تشکیل

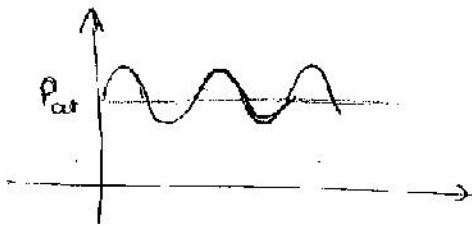
$$R_2 = R_0 \quad \dot{R}_2 = 0 = \dot{R}$$

$$\Rightarrow 0 = P_g - P_\infty - \frac{\gamma \sigma}{R_0} \Rightarrow R_0 = \frac{\gamma \sigma}{P_g - P_\infty}$$



P_∞ می تواند تابع از زمان باشد.

$$P_\infty(t) = P_{at} [1 - \delta \sin \omega t]$$



P_{at} می تواند تابع از زمان باشد.

رئوسيات r و θ :

$$v_r = \frac{R \dot{R}}{r^2}$$

$$r \text{ mom: } \rho \left(\frac{\partial v_r}{\partial t} + v_r \frac{\partial v_r}{\partial r} \right) = - \frac{\partial p}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} (r^2 \tau_{rr}) - \left(\frac{\tau_{\theta\theta} + \tau_{\phi\phi} - r \tau_{rr}}{r} \right)$$

$$\tau_{\theta\theta} = \tau_{\phi\phi}$$

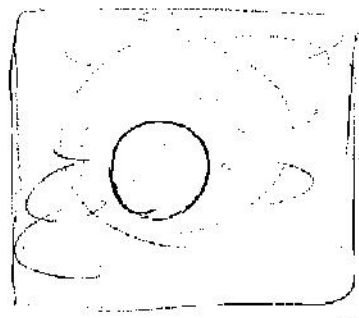
راديوس R و $r \rightarrow \infty$ در $r = R$

$$\rho (R \ddot{R} + \frac{r}{R} \dot{R}^2) = \rho_g - p_\infty - \frac{r \sigma}{R} - 4\pi R^2 \dot{R} \int_0^\infty \frac{\mu(r)}{r^2} dr$$

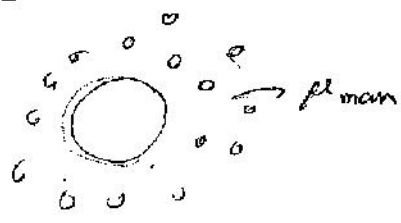
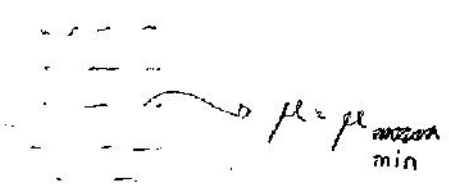
$$p_g \left(\frac{R_0}{R} \right)^{2k}$$

مکعبه قشری

Thixotrop



نادر



حل سے بیرون بیرون

جوں interface حرکت ہے لہذا $y = r^2 - R^2(t)$ تعریف

Runge-Kutta ← غیر خطی

Allen → Paper →

پکینہ ۱۵، ۱۶، ۱۷، ۱۸، ۱۹

حل دقت:

stagnation flow

۱) جریان با نقطه سکون (2D)

۲) جریان شعاعی

۳) جریان در بالای یک صفحه تخت

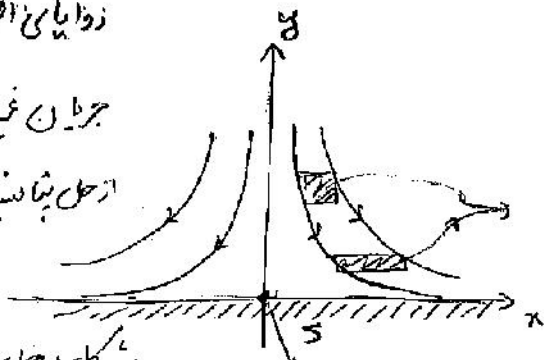
* ۴) جریان در بالای دایره دوار

۵) جریان با نقطه سکون 2D:

• اصل موجود می توان برای جریان غیر لزج (پتانسیل) - حل لزج

Hiemenz

زودایای همان با تغییر نمی کنند پس
 جریان غیر چرخشی است در آن
 از حل بنامین بهره برد:



مشکل: حل بنامین با شرط مرزی نه
 درباره را رضای نمی کنند.

نقطه سکون

$$x: u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \right)$$

$$y: u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial y} + \nu \left(\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right)$$

میوانی: $\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \rightarrow \nabla \cdot \vec{V} = 0 \rightarrow u = ax^2 + by^2$
 $u = -ay$

مجموعه p, u, v

خطوط جریان همبسته \rightarrow میدان پتانسیل در آن

$$\left. \begin{matrix} \mu = 0 \\ p = \text{const} \end{matrix} \right\} \rightarrow \text{جریان ایده آل} \rightarrow \text{میدان ایده آل}$$

\rightarrow جریان غیر چرخشی \rightarrow

$$\vec{V} = \nabla \Phi$$

$$\nabla \cdot \vec{V} = 0 \rightarrow \nabla^2 \Phi = 0$$

توی این مسئله در N.S. دو شرطی داریم که باید برقرار باشه:

$$\nabla \cdot \left(\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2} \right) \rightarrow \nabla^2 \nabla^2 \Phi = \nabla^2 (\nabla^2 \Phi)$$

$$\nabla^2 (\nabla^2 \Phi) = 0$$

در این مسئله دو شرط داریم

$$u = \gamma K x$$

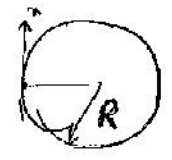
$$v = -\gamma K y$$

که K یک مقدار ثابت است

$$K = \frac{U_\infty}{R}$$

درجه‌ای حول استوانه

$$u = \gamma U_\infty \sin \theta$$



$$\text{در } \theta = 0 \Rightarrow u = \gamma U_\infty \theta = \gamma \frac{U_\infty}{R} x$$

$$u = \gamma K x f'(y) \quad \left\{ \dots \right.$$

$$\frac{\partial u}{\partial x} = \frac{\partial v}{\partial y} \Rightarrow -\frac{\partial v}{\partial y} = \gamma K f'(y) \Rightarrow v = -\gamma K f(y) \quad \left\{ \dots \right.$$

$$\text{@ } y=0 \rightarrow \left. \begin{aligned} u=0 &\Rightarrow f(0)=0 \\ v=0 &\Rightarrow f'(0)=0 \end{aligned} \right\}$$

$y \rightarrow \infty \Rightarrow P(\infty) = y$

x mom: $F K^T x F^T - F K^T x F F'' = -\frac{1}{P} \frac{\partial P}{\partial x} + r K V x F''$ (1)

y mom: $F K^T F F' = -\frac{1}{P} \frac{\partial P}{\partial y} - r K V F''$ (2)

y mom \rightarrow $\frac{d}{dt}$ $\Rightarrow P(x, y) \checkmark$

$P(x, y) = -r P K^T F^T - r P K V F' + g(x)$ (3)
 \rightarrow ثابت انتقال

برون پتانسیل: $P_\infty + \frac{1}{r} P U_\infty^T = P_S + \frac{1}{r} P V_S$

البت چون جریان غیر چرخشی است پس استقامت زمینگی مجاز است.
 $\Rightarrow P_S = P_\infty + \frac{1}{r} P U_\infty^T$

$U_\infty^T = u^T + \phi^T = (r K u)^T + (-r K y)^T = r K^T (u^T + y^T)$

$y \rightarrow \infty \Rightarrow P \rightarrow P_\infty = P_S - r K^T P (u^T + y^T)$ (4)

(1), (2) $y \rightarrow \infty \Rightarrow P_\infty = -r K^T y^T - r P K V + g(x)$ (5)

(3), (4) $\Rightarrow g(x) = P_S - r P K^T x^T + r P K V$ (6)

(3), (6) $\Rightarrow P(x, y) \checkmark$

\Rightarrow x mem: $\frac{v}{\sqrt{k}} f''' + \rho f'' - (f')^2 + 1 = 0 \quad \textcircled{v}$

$f(0) = 0$

$f'(0) = 0$

$f''(\infty) = 1$

\textcircled{v} ← تغییر متغیر ← برای راحتی از دو خاص سوال (۲) و خاص سوال (۱) ←

$\eta = \sqrt{\frac{\sqrt{k}}{v}} y$

$F(\eta) = \sqrt{\frac{\sqrt{k}}{v}} f(y) \quad \textcircled{A}$

$\textcircled{v} \Rightarrow F''' + FF'' - (F')^2 + 1 = 0$

$F(0) = 0$

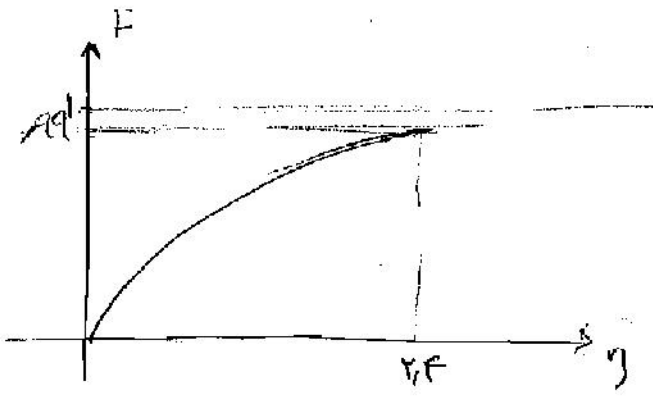
$F'(0) = 0$

$F''(\infty) = 1$

$F \rightarrow \psi$

$F' \rightarrow u$

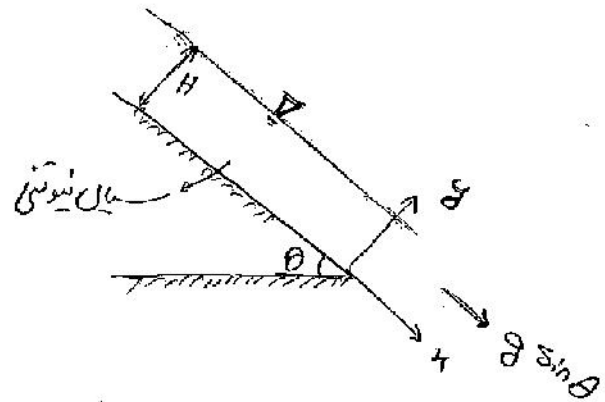
$F'' \rightarrow \tau_w$



ماہیت ~~لاہیری~~ لاہیری سے اثرات حرکت محدود بہرے لائبرٹازک

$$S = 2.4 \sqrt{\frac{V}{112}}$$

جریان نقلی :



$$\frac{\partial u}{\partial x} = 0 \Rightarrow \frac{\partial \theta}{\partial x} = 0 \Rightarrow \frac{\partial z}{\partial x} = 0$$

چونکہ (مختار) صفر ہے

$$\text{mom } x: u + \frac{m}{n} + \frac{m}{n} \frac{\partial u}{\partial x} = \left(\frac{m}{n} + \frac{m}{2n} \right) + \frac{m}{n} \frac{\partial u}{\partial x}$$

$$\Rightarrow \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = -g \sin \theta \Rightarrow \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = -\frac{g}{\nu} \sin \theta$$

$$\Rightarrow \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{g}{\nu} \sin \theta y + C_1 \quad (1)$$

$$y = H \Rightarrow \frac{\partial u}{\partial y} = 0 \Rightarrow \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{g}{\nu} \sin \theta (y - H)$$

$$u = -\frac{g}{\nu} \sin \theta \left(\frac{y^2}{2} - Hy \right) + C_2$$

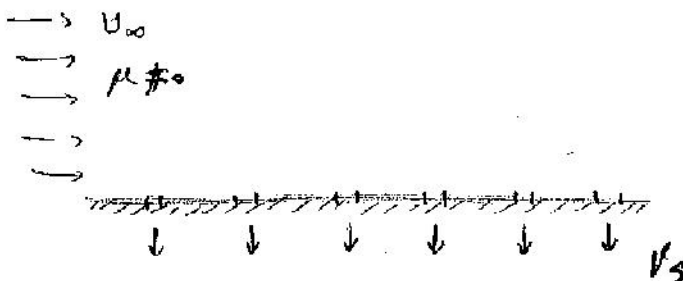
$$u(0) = 0 \Rightarrow C_2 = 0 \Rightarrow u = -\frac{g}{\nu} \sin \theta \left(\frac{y^2}{2} - Hy \right)$$

اگر μ و ρ برابر باشند \Rightarrow τ_w تغییر نمی کند
 اگر ρ تغییر دهیم \Rightarrow با τ_w نسبت مستقیم دارد

$$\tau_w = \rho H g \sin \theta$$

جریان در بالای صفحه متناهی:

Flow over a porous wall:



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

$$v = v(x, y)$$

فرض می کنیم $\frac{\partial u}{\partial x} = 0$ چرا؟ به کار نبریم.
 ثابت v_2 : $\frac{\partial v}{\partial y} = 0 \Rightarrow v_2$ ثابت

رسم کلیه $v_2 = v_1$

$$x \text{ mom: } u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial P}{\partial x} + \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (1)$$

$\frac{\partial P}{\partial x} = 0$ در ماسه ضعیف باشد جنبه خنثی خطوط جریان نامحدود و $\frac{\partial P}{\partial x} = 0$

فرض خوبی است $\frac{v_s}{U_\infty} < 1/100$

$$(1) \Rightarrow -v_s \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow u(y) = U_\infty \left(1 - e^{-\frac{v_s}{\nu} y} \right)$$

@ $u(0) = 0 \rightarrow u = 0$
 $y \rightarrow \infty \rightarrow u = U_\infty$

این جریان هم مانعیت (ایستایی) دارد...

$$\frac{u}{U_{\infty}} = 1 - e^{-\eta} \rightarrow y = \delta \Rightarrow \delta = \sqrt{\frac{\nu x}{U_{\infty}}}$$

$$\tau_w = \mu \frac{\partial u}{\partial y} = \rho U_{\infty} \nu \left. \right\} \rightarrow$$

به دلیل اینکه رابطه ندارد.

تأثیر غیر مستقیم دارد به همین جهت در فصل سوم

شماره ۱۷، ۱۸، ۱۹، ۲۰

شنبه ۱۷ اردیبهشت ۱۳۸۹

بخش ۱: حلقه تقریبی

انواع تقریبیات $N-S$

۱) تقریب اولر ← از طبقه نرم نهایی فرجهت در مقابل اینرسی صرف نظری شود

← برای پیش بینی F_D خوب نیست $F_D \approx ?$

← برای Re بسیار بزرگ لغت تکرار می جرایش اتفاق نیافته

خوب است

۲۰۰

۲) تقریب استوکس ← از طبقه نیروهای اینرسی صرف نظری شود (در مقابل لزجت)

← نرم نهایی Corrective

Re
بسیار

۳) تقریب Oseen

$$u \frac{\partial u}{\partial x} \rightarrow u \frac{\partial u}{\partial x} \rightarrow \text{خطی غیر خطی}$$

از تقریب استوکس بهتر است

۴) تقریب برانتل (فقط از بعضی از نرم نهایی اینرسی صرف نظری شود)

تقریب اولر و تقریب برانتل ← Re بسیار زیاد $Re \gg 1$

تقریب استوکس و Oseen ← Re بسیار کم $Re \ll 1$

$$\rho \frac{D\vec{v}}{Dt} = -\nabla P + \mu \nabla^2 \vec{v}$$

$$\rho \left[\frac{\partial \vec{v}}{\partial t} + \underbrace{(\vec{v} \cdot \nabla) \vec{v}}_{\text{غیر خطی}} \right] = -\nabla P + \mu \nabla^2 \vec{v}$$

امروزه از آنجایی $Re \ll 1 \rightarrow Re \ll 1$
 « $\frac{\text{شیبوی اشیبوی}}{\text{لزجت}}$ »

می توان از نیروی اینرسی صرف نظر کرد.

$$\nabla P \neq \mu \nabla^2 \vec{v} \rightarrow \text{معاودله کورتیس استوکس}$$

معادله نا پایداری - تمام معادله غیر خطی به معادله استوکس با پایداری است

Jeffrey-Hamel \rightarrow جریان در کانال های صاف و انحرافی

$$V_y(r, \theta) = f(r) F(\theta) = \frac{v}{\gamma} F(\theta)$$

$$F''' + \alpha F F' + \gamma F F' = 0$$

$\alpha F F'$ - ناشی از تمام معادله غیر خطی

if $Re \ll 1 \Rightarrow \alpha F F' = 0$

$$\rightarrow F''' + \gamma F F' = 0$$

درست آوردن کلی

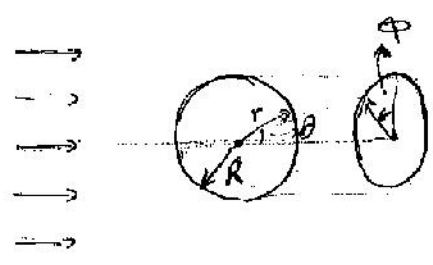
$$v_r = \frac{v}{r} \frac{\cos 2\theta - \cos 2\alpha}{\sin 2\alpha - 2\alpha \cos \alpha}$$

?



جریان Re کم ← جریان خزشی (Creeping Flow) یا همان Stokes Flow

جریان خزشی لزج در اطراف یک کره: $Re \ll 1 \rightarrow 0$ ؛ τ بسیار بزرگ



$$v_r, v_\theta, v_\phi$$

$v_\phi = 0 \rightarrow$ در این سیستم جریان در جهت ϕ نیست
 $\frac{\partial}{\partial \phi} = 0$ ندارد
 فقط v_r و v_θ + v_ϕ

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

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