
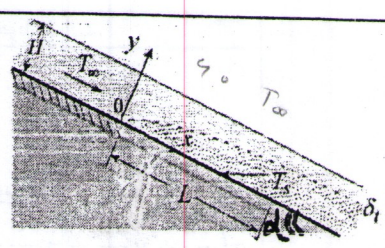


نام و نام خانوادگی دانشجو:	۹۷/۳/۸	برگه سوال پایان ترم درس: انتقال حرارت جابجایی	نیمسال: ۹۷-۱۳۹۶	 دانشگاه شاهرود دانشکده مهندسی
نام استاد:	محمدصادق ولی پور	گروه آموزشی: مهندسی مکانیک	تاریخ امتحان:	
شماره دانشجویی:	۹۴۱۱۱۶۸۰۰۱	تعداد سوال: ۴	زمان پاسخگویی: ۱۸ دقیقه	
شماره صفحه: ۱	نوع امتحان: جزوه باز	استفاده از ماشین حساب: مجاز	نوع امتحان: جزوه باز	

۴. ۱. فیلم مایعی با ضخامت  $H$  توسط نیروی جاذبه از روی سطح شیب داری به پایین جریان دارد. سرعت محوری توسط رابطه زیر بیان می شود.

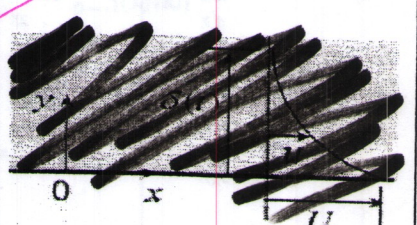

$$u = u_0 \left[ 2 \frac{y}{H} - \frac{y^2}{H^2} \right]$$

در این رابطه  $u_0$  سطح آزاد سیال است. سطح از فاصله  $x > 0$  با دمای ثابت  $T_s$  با سیال تبادل حرارت می کند. دمای بالادست جریان  $T_\infty$  می باشد. لایه مرزی را آرام بطوری که نامساوی  $\delta_t/H < 1$  برقرار باشد در نظر بگیرید. با صرف نظر از هدر رفت حرارت از سطح آزاد سیال و تخمین چند جمله ای درجه سه برای پروفیل دما، عدد نوسلت موضعی و کل حرارت منتقل شده از طول  $L$  و عرض  $W$  را تعیین کنید؟ حال اگر سطح شیب دار که مطابق شکل با افق زاویه  $\alpha$  می سازد مقدار  $u_0$  را پس از اینکه فیلم سیال به سرعت حدی می رسد بدست آورید؟ در چه فاصله ای از سطح شیب دار ضخامت لایه مرزی حرارتی با ضخامت سیال یکسان می شود؟



۲۵. ~~اعداد پرشایر نسبت به ضخامت لایه مرزی حرارتی نسبت به ضخامت لایه مرزی سرعتی را در سطح شیب دار با درصدها ...~~

۲۵. ~~صفحه تقریباً بی سرریزی که به حالت سکون درون سیال با چگالی rho و ...~~

۲. ~~در این رابطه ...~~

$h(x) = \frac{c}{\sqrt{x}}$

$\theta = \frac{u - u_\infty}{u_s - u_\infty} = f(\eta)$

$\eta = \frac{y}{\sqrt{x}}$

$\frac{1}{\sqrt{x}} = \frac{1}{\sqrt{H}}$

$2 \sqrt{x} - \frac{1}{\sqrt{x}}$

$\frac{1}{\sqrt{x}} = \frac{L}{H}$

$\int \frac{1}{\sqrt{x}} dx = 2\sqrt{x}$

$2\sqrt{\pi}$



1)

Given:  $\frac{u}{u_0} = 2\frac{y}{H} - \left(\frac{y}{H}\right)^2$

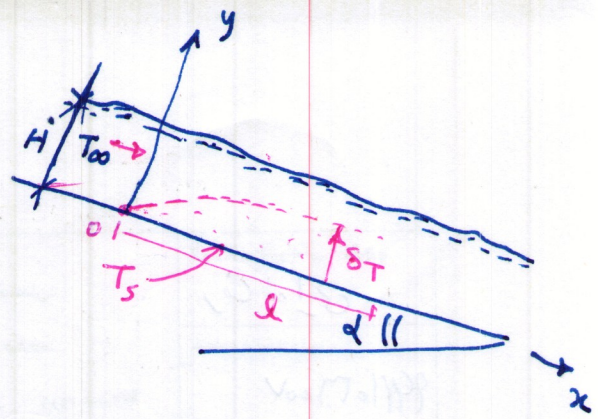
$u_0$  is free surface velocity

$u|_{y=H} = u_0$

$T_s =$  wall Temperature @  $x=0$

laminar boundary layer,  $\frac{\delta_T}{H} < 1$

$T = b_0 + b_1 y + b_2 y^2 + b_3 y^3$



Find:  $Nu_x = ?$ , total heat transfer from Area " $l \times W$ ",  $Q_{lw} = ?$

$u_0 = ?$  when the  $u$  is Terminal velocity?

then @ which  $x$ ,  $\delta_T$  is equal to  $H$ ?

Equation:  $\frac{d}{dx} \int_0^Y u(T_{\infty} - T) = \frac{dT_{\infty}}{dx} \int_0^Y u dy + \alpha \left. \frac{\partial T}{\partial y} \right|_{y=0}$

$\rho \left( \frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} + w \frac{\partial u}{\partial z} \right) = \rho g_x - \frac{\partial p}{\partial x} + \mu \nabla^2 u$

$\rho \left( \frac{\partial v}{\partial t} + u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} + w \frac{\partial v}{\partial z} \right) = \rho g_y - \frac{\partial p}{\partial y} + \mu \nabla^2 v$

$\rho \left( \frac{\partial w}{\partial t} + u \frac{\partial w}{\partial x} + v \frac{\partial w}{\partial y} + w \frac{\partial w}{\partial z} \right) = \rho g_z - \frac{\partial p}{\partial z} + \mu \nabla^2 w$

Assumptions: 1- steady state, 2. laminar flow

3- heat transfer from free surface is negligible

4- constant property.  $\frac{\delta_T}{H} < 1$ ,  $T_{\infty} = C_{in}$



$$T = b_0 + b_1 y + b_2 y^2 + b_3 y^3$$

$$\left\{ \begin{array}{l} y = 0, T = T_s \longrightarrow b_0 = T_s \\ y = \delta_T, T = T_\infty \longrightarrow b_1 \delta_T + b_2 \delta_T^2 + b_3 \delta_T^3 = T_\infty - T_s \\ y = \delta_T, \frac{\partial T}{\partial y} = 0 \longrightarrow b_1 + 2b_2 \delta_T + 3b_3 \delta_T^2 = 0 \\ y = 0, \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} = 0 \longrightarrow b_2 = 0 \end{array} \right.$$

$$b_1 \delta_T + b_3 \delta_T^3 = T_\infty - T_s$$

$$b_1 + 3b_3 \delta_T^2 = 0 \longrightarrow b_1 = -3b_3 \delta_T^2$$

$$-3b_3 \delta_T^3 + b_3 \delta_T^3 = T_\infty - T_s$$

$$\boxed{b_3 = \frac{T_\infty - T_s}{-2\delta_T^3}}$$

$$\boxed{b_1 = \frac{3}{2} \frac{T_\infty - T_s}{\delta_T}}$$

$$T = T_s + \frac{3}{2} \frac{T_\infty - T_s}{\delta_T} y + \frac{T_\infty - T_s}{-2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3$$

$$\frac{T - T_s}{T_\infty - T_s} = \frac{3}{2} \frac{y}{\delta_T} - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3$$

$$\boxed{\frac{T - T_s}{T_\infty - T_s} = \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3}$$

در صورت اشتباه در محاسبه  $T_\infty - T_s$  نتیجه اشتباه خواهد بود. A

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



$$T - T_s = (T_\infty - T_s) \left[ \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3 \right]$$

$$T - T_\infty + T_\infty - T_s = (T_\infty - T_s) \left[ \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3 \right]$$

$$T - T_\infty = (T_\infty - T_s) \left[ \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) - \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3 - 1 \right]$$

$$T_\infty - T = (T_\infty - T_s) \left[ 1 - \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) + \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3 \right]$$

$$\frac{d}{dx} \int_0^{\delta_T} u_0 \left[ 2 \frac{y}{H} - \left( \frac{y}{H} \right)^2 \right] (T_\infty - T_s) \left[ 1 - \frac{3}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right) + \frac{1}{2} \left( \frac{y}{\delta_T} \right)^3 \right] dy = \alpha (T_\infty - T_s) \left[ \frac{3}{2} \frac{1}{\delta_T} - \frac{3}{2} \frac{1}{\delta_T} \right]$$

$$u_0 (T_\infty - T_s) \frac{d}{dx} \int_0^{\delta_T} \left[ 2 \frac{y}{H} - \left( \frac{y}{H} \right)^2 \right] \left[ 1 - \frac{3}{2} \frac{y}{\delta_T} + \frac{1}{2} \frac{y^3}{\delta_T^3} \right] dy = \alpha (T_\infty - T_s) \frac{3}{2} \frac{1}{\delta_T}$$

$$\frac{y}{\delta_T} = m \rightarrow \frac{1}{\delta_T} dy = dm, \quad dy = \delta_T dm$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \int_0^1 \left( 2 \frac{\delta_T}{H} m - \left( \frac{\delta_T}{H} \right)^2 m^2 \right) \left[ 1 - \frac{3}{2} m + \frac{1}{2} m^3 \right] \delta_T dm \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \delta_T \int_0^1 \left( 2\Delta m - 3\Delta m^3 - \Delta m^4 - \Delta^2 m^2 + \frac{3}{2} \Delta^2 m^4 + \frac{1}{2} \Delta^2 m^5 \right) dm \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \delta_T \left( \Delta m^2 - \frac{3}{4} \Delta m^4 - \frac{\Delta}{5} m^5 - \frac{\Delta^2 m^3}{3} + \frac{3}{10} \Delta^2 m^5 + \frac{1}{12} \Delta^2 m^6 \right) \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$



$$\frac{d}{dx} \left[ \delta_T \left( \Delta - \frac{3}{4} \Delta - \frac{1}{5} \Delta - \frac{1}{3} \Delta^2 + \frac{3}{10} \Delta^2 + \frac{1}{12} \Delta^2 \right) \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \delta_T \left[ \left( \frac{20-15-4}{20} \right) \Delta + \frac{-40+36+10}{120} \Delta^2 \right] \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \delta_T \left( \frac{\Delta}{20} - \frac{\Delta^2}{120} \right) \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \frac{\delta_T^2}{20H} - \frac{7}{60} \frac{\delta_T^3}{H^2} \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0}$$

$$\frac{\delta_T^3}{H^2} \ll \frac{\delta_T^2}{H} \longrightarrow$$

$$\frac{d}{dx} \left[ \frac{\delta_T^2}{20H} \right] = \frac{3\alpha}{2\delta_T u_0} \longrightarrow \frac{2}{20H} \delta_T^2 \frac{d\delta_T}{dx} = \frac{3\alpha}{2u_0}$$

$$\delta_T^2 \frac{d\delta_T}{dx} = \frac{30\alpha}{2u_0} \longrightarrow \frac{\delta_T^3}{3} = \frac{30\alpha H}{2u_0} x + C$$

$$x=0 \rightarrow C \rightarrow \delta_T^3 = \frac{90\alpha H}{2u_0}$$

$$\delta_T = \sqrt[3]{\frac{90\alpha H x^2}{2u_0 x^2}} \Rightarrow \frac{\delta_T}{x} = \sqrt[3]{\frac{90\alpha H}{2u_0^2 x^2}}$$



$$h_s = \frac{-k \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0}}{T_s - T_\infty} = \frac{-k \left[ (T_\infty - T_s) \frac{3}{2} \frac{1}{\delta_T} - \frac{3}{2} \frac{y^2}{\delta_T^3} \right] \Big|_{y=0}}{(T_s - T_\infty)}$$

$$h = \frac{3}{2} \frac{k}{\delta_T}$$

$$h = \frac{3}{2} \frac{k}{\mathcal{N} \left( \frac{90 \alpha H}{2 u_\infty x^2} \right)^{1/3}} \rightarrow \frac{hx}{k} = Nu_x = \frac{3}{2} \frac{1}{\left( \frac{90 \alpha H}{2 u_\infty x^2} \right)^{1/3}}$$

$$Nu_x = \frac{3}{2} \left( \frac{2 u_\infty x^2}{90 \alpha H} \right)^{1/3} = \frac{3}{2} \left[ \frac{2 u_\infty H}{90 \nu} \cdot \frac{\nu}{\alpha} \cdot \left( \frac{x}{H} \right)^2 \right]^{1/3}$$

$$= \frac{3}{2} \left[ \frac{2}{90} Re_H Pr \left( \frac{x}{H} \right)^2 \right]^{1/3}$$

$$Nu_x = \left[ \frac{27 \times 1}{8 \times 90} Re_H Pr \left( \frac{x}{H} \right)^2 \right]^{1/3} = \left( \frac{3}{40} \right)^{1/3} Re_H^{1/3} Pr^{1/3} \left( \frac{x}{H} \right)^{2/3}$$

$$\frac{hx}{k} = \left( \frac{3}{40} \right)^{1/3} Re_H^{1/3} Pr^{1/3} \left( \frac{x}{H} \right)^{2/3} \rightarrow h = \left( \frac{3}{40} \right)^{1/3} k Re_H^{1/3} Pr^{1/3} \left( \frac{x}{H} \right)^{-1/3}$$

$$q_x = h_x (T_s - T_\infty)$$

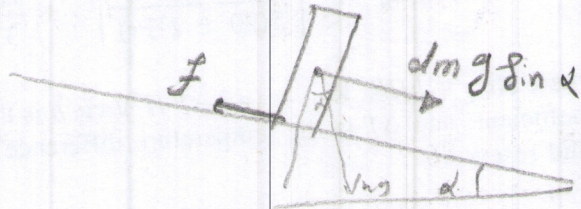
$$Q = \int q_x dA = \int q_x W dx = W \int \left( \frac{3}{40} \right)^{1/3} k Re_H^{1/3} Pr^{1/3} \frac{x^{-1/3}}{H^{2/3}} dx$$



$$Q = \frac{3}{2} \left(\frac{3}{4}\right)^{1/3} k (T_s - T_\infty) W (Pr Re_H)^{1/3} \left(\frac{L}{H}\right)^{2/3}$$

$$\frac{Q}{(T_s - T_\infty) W k} = \frac{3}{2} \left(\frac{3}{4}\right)^{1/3} (Pr Re_H)^{1/3} \left(\frac{L}{H}\right)^{2/3}$$

برای جسی  $u$  دتی، نسبت سیال به نسبت دریا  
 زمان نسبت سیال به نسبت دریا که نیازی اصطلاحات نیازی در آن بر این است.



$$F = \tau dx = \mu \frac{\partial u}{\partial x} dx = \int \frac{2 u_0 x}{H} dx = \frac{\rho \mu H dx}{dm} g \sin \alpha$$

$$u_0 = \frac{g H^2 \rho \sin \alpha}{2 \mu} = \frac{g H^2 \sin \alpha}{2 \nu}$$

$$\delta_T = \sqrt[3]{\frac{90 \alpha x H}{2 u_0}} \rightarrow \delta_T = H \rightarrow \alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \alpha}$$

$$H = \sqrt[3]{\frac{90 \alpha x H}{2 u_0}} \Rightarrow H^3 = \frac{90 \alpha x H}{2 u_0} \rightarrow \alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \alpha}$$

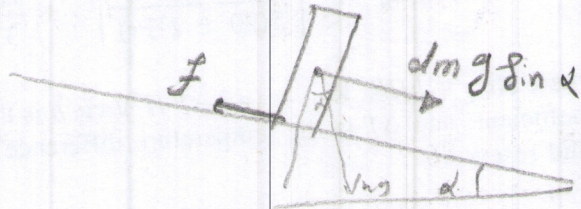
$$\alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \nu} \rightarrow \delta_T = \sqrt[3]{\frac{2 u_0 H^2}{90 \nu}}$$



$$Q = \frac{3}{2} \left(\frac{3}{4}\right)^{1/3} k (T_s - T_\infty) W (Pr Re_H)^{1/3} \left(\frac{L}{H}\right)^{2/3}$$

$$\frac{Q}{(T_s - T_\infty) W k} = \frac{3}{2} \left(\frac{3}{4}\right)^{1/3} (Pr Re_H)^{1/3} \left(\frac{L}{H}\right)^{2/3}$$

برای جسی  $u_0$  دتی، نسبت سیال به است در  $\alpha$  زمان نسبت سیال به است در  $\alpha$  که نیروی اصطکاک به نیروی وزن برابر است.



$$F = \tau dx = \mu \frac{\partial u}{\partial y} \Big|_{y=a} dx = \int \frac{2 u_0 W dx}{H} = \frac{\rho W H dx g \sin \alpha}{dm}$$

$$u_0 = \frac{g H^2 \rho \sin \alpha}{2 \mu} = \frac{g H^2 \sin \alpha}{2 \nu}$$

$$\delta_T = \sqrt[3]{\frac{90 \alpha x H}{2 u_0}} \rightarrow \delta_T = H \rightarrow \alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \alpha}$$

$$H = \sqrt[3]{\frac{90 \alpha x H}{2 u_0}} \Rightarrow H^3 = \frac{90 \alpha x H}{2 u_0} \rightarrow \alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \alpha}$$

$$\alpha = \frac{2 u_0 H^2}{90 \nu} \rightarrow \delta_T = \sqrt[3]{\frac{2 u_0 H^2}{90 \nu}}$$



# سایات - درک عمیق در انتقال حرارت



نام و نام خانوادگی دانشجو:	برگه سوال میانترم درس: انتقال حرارت جابجایی نیمسال: دوم ۱۳۹۲-۹۳	نام استاد: مهندس صادق ولی پور
شماره دانشجویی:	تاریخ امتحان: ۱۳۹۳/۳/۲۸	گروه آموزشی: مهندسی مکانیک
	شماره صفحه: ۴	زمان پاسخگویی: ۱۸۰ دقیقه
	نوع امتحان: جزوه باز	استفاده از ماشین حساب: مجاز

گت سبب باز

۱- الف - یک صفحه بزرگ درون سیال بی نهایتی مطابق شکل قرار گرفته است. ناگهان صفحه با سرعت  $U_0$  شروع به حرکت می کند اگر از حاذبه صرف نظر کرده و خواص را ثابت بگیریم با استفاده از آنالیز مقیاسی معادله نوبل-استوکس را ساده نموده و مقیاس  $\delta(t)$  را بیابید. حال معادله ساده شده را حل کرده و پروفیل سرعت را بیابید.

ب- حال اگر دمای سیال  $T_0$  باشد و ناگهان دمای صفحه را  $T_1$  بزرگتر از دمای سیال برسانیم با استفاده از آنالیز مقیاسی معادله انرژی را ساده نمایید و مقیاس  $\delta(t)$  را بدست آورید.

۲- مطابق شکل جریان هوا درون یک مجرا با سطح مقطع مربع شکل  $4cm \times 4cm$  برسانده می شود تا دمای آن از  $20^\circ C$  درجه سانتیگراد به  $120^\circ C$  درجه سانتیگراد برساند. این مجرا با یک سطح حرارتی ثابت و معادل  $590 W/m^2$  و سطح مجرای سیال می گردد. سرعت میانگین جریان هوا را  $0.32 m/s$  در نظر بگیرید. بیشینه دمای سطح مجرا را تعیین کنید؟ از آثار طول ورودی صرف نظر کنید.

۳- صفحه تختی با طول  $L$  درون جریان سیالی با سرعت و دمای  $T_\infty, U_\infty$  به صورت افقی قرار گرفته است. در اطراف صفحه معادله ممتهم به صورت  $T = T_\infty + \beta \sqrt{x}$  فرض می شود که  $\beta$  از خواص محیط سیال می باشد. حال اگر بتوان از گرادیان فشار در سطح صاف در صفحه صرف نظر کرد، با استفاده از اصل حفاظت انرژی و روش تبدیل مسئله به مسئله انتقال حرارت در یک صفحه تختی با عرض  $L$  و دمای  $T_0$  در دو طرف آن، می توانیم مسئله را به دست آوریم.

Incompressible fluid flows in a long tube of radius  $r_0$ . The fluid is set in motion due to an axial pressure gradient  $(\partial P / \partial x)$ . The surface of the tube is maintained at uniform temperature  $T_0$ . Taking into consideration dissipation, assuming axisymmetric laminar flow and neglecting gravity, axial temperature variation, and end effects, determine:

[a] Fluid temperature distribution. (۱۵)

[b] Surface heat flux. (۵)

[c] Nusselt number based on  $T(0) - T_0$ . (۵)

دانشجوی گرامی لطفاً در پایان جلسه امتحان، برگه سوالات را همراه پاسخنانه به مسئول جلسه تحویل نمایید.



4

- Given:
- Fluid motion is driven by axial pressure drop.
  - tube is long, or Fully developed flow ( $\frac{\partial}{\partial z} = 0$ )
  - $P = \text{const}$ , incompressible
  - Heat is generated due to viscous dissipation.
  - it is removed from the fluid by conduction @ surface.

- Find:
- Temperature distribution?
  - velocity distribution?
  - $q'' = ?$ ,  $Nu = ?$

Eq. Cont.  $\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \rho v_r) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial \theta} (\rho v_\theta) + \frac{\partial}{\partial z} (\rho v_z) = 0$

mom:  $\rho (v_r \frac{\partial v_z}{\partial r} + \frac{v_\theta}{r} \frac{\partial v_z}{\partial \theta} + v_z \frac{\partial v_z}{\partial z} + \frac{\partial v_z}{\partial t}) =$

$$\rho g_z - \frac{\partial P}{\partial z} + \mu \left[ \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial v_z}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 v_z}{\partial \theta^2} + \frac{\partial^2 v_z}{\partial z^2} \right]$$

توازن بقاء انحراف - لزوجة در راست  $r, \theta$  و مشتقات

Energy:  $\rho c_p \left[ \frac{\partial T}{\partial t} + v_r \frac{\partial T}{\partial r} + \frac{v_\theta}{r} \frac{\partial T}{\partial \theta} + v_z \frac{\partial T}{\partial z} \right]$

$$= k \left[ \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 T}{\partial \theta^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} \right] + \mu \Phi$$

$$\Phi = 2 \left( \frac{\partial v_r}{\partial r} \right)^2 + 2 \left( \frac{1}{r} \frac{\partial v_\theta}{\partial \theta} + \frac{v_r}{r} \right)^2 + 2 \left( \frac{\partial v_z}{\partial z} \right)^2 + \left( \frac{\partial v_\theta}{\partial r} - \frac{v_\theta}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial v_r}{\partial \theta} + \left( \frac{\partial v_r}{\partial r} + \frac{\partial v_\theta}{\partial \theta} + \frac{\partial v_z}{\partial z} \right) \right)^2 + \left( \frac{\partial v_r}{\partial z} + \frac{\partial v_z}{\partial r} \right)^2$$

Continuity:  $\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r v_r) = 0 \rightarrow r v_r = \text{const} = f(z)$

حالت با میرا به حالتی که به صورت زیر است

$v_r(r_0, z) = 0$

$\rightarrow r v_r = r \cdot v_r(r, z) = 0 \Rightarrow \boxed{v_r = 0}$

بنابراین در حالتی که در حالتی که به صورت زیر است



سازگار است یعنی ...

$$-\frac{\partial P}{\partial z} + \int \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dU_z}{dr} \right) = 0, \quad U_z = U_z(r)$$

معمولاً  $\frac{\partial U}{\partial z} = 0, \frac{\partial U}{\partial \theta} = 0$

$$\rightarrow \frac{\partial P}{\partial z} = \int \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dU_z}{dr} \right) = g(r)$$

معمولاً فقط تابع  $r$  است:

$$\boxed{P = g(r)z + C.} \quad (I)$$

$C =$  انتگرال گیری از تابع  $g(r)$  است.

از معادله نوبت است که  $r$  در آن نیست پس  $\frac{\partial P}{\partial r} = 0$

$$dp = \frac{\partial P}{\partial z} dz + \frac{\partial P}{\partial r} dr \rightarrow \boxed{P = f(z)} \quad (II)$$

$$\underline{I = II} \rightarrow f(z) = g(r)z + C. \rightarrow g(r) = \text{const.}$$

$$\frac{\partial P}{\partial z} = \int \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dU_z}{dr} \right) = C$$

$$\rightarrow U_z = \frac{1}{4\mu} \frac{dP}{dz} r^2 + c_1 \ln r + c_2 \rightarrow c_1 = 0, c_2 = \frac{1}{4\mu} \frac{dP}{dz} r_0^2$$

$$\frac{dU_z(r_0)}{dr} = 0, U_z(r_0) = 0$$

$$\boxed{U_z = -\frac{1}{4\mu} \frac{dP}{dz} (r^2 - r_0^2)}$$

\* این معادله استریم‌های برده است: اگر از تغییرات طول  $\frac{\partial T}{\partial z} = 0, \frac{\partial T}{\partial \theta} = 0$  استغنا شود  
آنگاه همه استریم‌ها صاف می‌شوند.



$$k \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) + \mu \Phi = 0$$

میرا جوابی:

$$\Phi = \left( \frac{\partial \psi}{\partial z} \right)^2 = \left( \frac{1}{2\mu} \frac{dP}{dz} \right)^2 r^2$$

$$\rightarrow k \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) + \mu \left[ \frac{1}{2\mu} \frac{dP}{dz} \right]^2 r^2 = 0$$

$$\rightarrow \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) = - \frac{1}{84k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r^3$$

$$\rightarrow T = - \frac{1}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r^4 + C_3 \ln r + C_4$$

$$\left. \begin{array}{l} r=0, \frac{dT}{dr} = 0 \\ r=r_0, T = T_0 \end{array} \right\} \rightarrow C_3 = 0, C_4 = T_0 + \frac{1}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r_0^4$$

$$T = T_0 + \frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \left( 1 - \frac{r^4}{r_0^4} \right)$$

$$\rightarrow q''(r_0) = -k \frac{\partial T}{\partial r} \Big|_{r=r_0} = - \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \frac{4r_0^4}{64k\mu} \frac{r^3}{r_0^4} \Big|_{r=r_0} = \frac{r_0^3}{16\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2$$

$$Nus \frac{hD}{k} = \frac{2hr_0}{k}, \quad h = -k \frac{\partial T}{\partial r} \Big|_{r=r_0}$$

$$T_0 - T = \frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \rightarrow h = \frac{\frac{r_0^3}{16\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2}{\frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2} = \frac{4k}{r_0}$$



$$k \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) + \mu \Phi = 0$$

میرا جوابی :

$$\Phi = \left( \frac{\partial \psi}{\partial z} \right)^2 = \left( \frac{1}{2\mu} \frac{dP}{dz} \right)^2 r^2$$

$$\rightarrow k \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) + \mu \left[ \frac{1}{2\mu} \frac{dP}{dz} \right]^2 r^2 = 0$$

$$\rightarrow \frac{d}{dr} \left( r \frac{dT}{dr} \right) = - \frac{1}{84k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r^3$$

$$\rightarrow T = - \frac{1}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r^4 + C_3 \ln r + C_4$$

$$\left. \begin{array}{l} r=0, \frac{dT}{dr} = 0 \\ r=r_0, T = T_0 \end{array} \right\} \rightarrow C_3 = 0, C_4 = T_0 + \frac{1}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 r_0^4$$

$$T = T_0 + \frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \left( 1 - \frac{r^4}{r_0^4} \right)$$

$$\rightarrow q''(r_0) = -k \frac{\partial T}{\partial r} \Big|_{r=r_0} = - \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \frac{4r_0^4}{64k\mu} \frac{r^3}{r_0^4} \Big|_{r=r_0} = \frac{r_0^3}{16\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2$$

$$Nus \frac{hD}{k} = \frac{2hr_0}{k}, \quad h = -k \frac{\partial T}{\partial r} \Big|_{r=r_0}$$

$$T_0 - T = \frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2 \rightarrow h = \frac{\frac{r_0^3}{16\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2}{\frac{r_0^4}{64k\mu} \left( \frac{dP}{dz} \right)^2} = \frac{4k}{r_0}$$