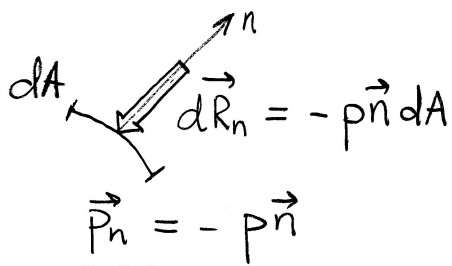
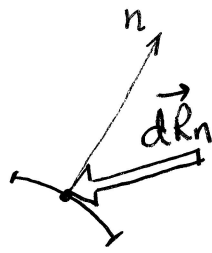


5. ДИНАМИКА ВИСКОЗНОГ ФЛУИДА

Основна и ЈЕДИНА разлика у односу на невискозан флуид је у површинској сили:



НЕВИСКОЗАН ФЛУИД



$$d\vec{R}_n = \vec{P}_n dA$$

$$\vec{P}_n = -p\vec{n} + \vec{zeta}_n$$

\vec{zeta}_n - вектор ВИСКОЗНИХ НАПОНА

$$d\vec{R}_n = (-p\vec{n} + \vec{zeta}_n)dA$$

ВИСКОЗАН ФЛУИД

Или: $\underline{P} = -p\underline{E} + \underline{T}$; \underline{T} - тензор вискозних напона

↳ тензор (зигурних) напона

$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ \tau_{yx} & \sigma_{yy} & \tau_{yz} \\ \tau_{zx} & \tau_{zy} & \sigma_{zz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -p & 0 & 0 \\ 0 & -p & 0 \\ 0 & 0 & -p \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \tau_{xx} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ \tau_{yx} & \tau_{yy} & \tau_{yz} \\ \tau_{zx} & \tau_{zy} & \tau_{zz} \end{bmatrix}$$

Веза између притиска и нормалних напона: $p = -\frac{1}{3}(\sigma_{xx} + \sigma_{yy} + \sigma_{zz})$

$$\Rightarrow \tau_{xx} + \tau_{yy} + \tau_{zz} = 0$$

5.1 ЗАКОН О ПРОМЕНИ КОЛИЧИНЕ КРЕТАЊА.

Промена количине кретања МАТЕРИЈАЛНОГ СИСТЕМА једнака је суми свих сила које на тај материјални систем делују.

$$\frac{D\vec{K}}{Dt} = \vec{R}_m + \vec{R}_n \dots (5.1)$$

↳ РЕЗУЛТАТУЈУЋА ПОВРАТ. СИЛА

↳ РЕЗУЛТАТУЈУЋА МАСЕНА СИЛА

$$\frac{D\vec{K}}{Dt} = \frac{D}{Dt} \iiint_{V_m} \rho \vec{U} dV = \iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV \dots (5.2)$$

$$\vec{R}_m = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV, \quad \vec{R}_n = \oint_{A_m} \vec{P}_n dA$$

Контрета јегназица: $\vec{P}_n = \vec{P}_x n_x + \vec{P}_y n_y + \vec{P}_z n_z$

Јегназица континуитетне кретања:

$$\iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV + \oint_{A_m} \vec{P}_n dA \quad \dots \quad (5.3)$$

$$\iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV + \oint_{A_m} (\vec{P}_x n_x + \vec{P}_y n_y + \vec{P}_z n_z) dA \quad (5.4)$$

Јегназица кретања НЕПРЕРКИТЕ СРЕДИТЕ у интегралној облику

Ако искористимо: $\vec{P}_n = -p\vec{n} + \vec{\tau}_n$, где је се димензионални одлик:

$$\iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV + \oint_{A_m} -p\vec{n} dA + \oint_{A_m} \vec{\tau}_n dA \quad \dots \quad (5.5)$$

Одговарајућа још динамике НЕВУКОЗОГ ФЛУИДА ($\vec{\tau}_n = 0$)

Вектор вискозних напонских: $\vec{\tau}_n = \vec{\tau}_{xx} n_x + \vec{\tau}_{yy} n_y + \vec{\tau}_{zz} n_z$

$$\iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV + \oint_{A_m} -p\vec{n} dA + \oint_{A_m} (\vec{\tau}_{xx} n_x + \vec{\tau}_{yy} n_y + \vec{\tau}_{zz} n_z) dA \quad (5.6)$$

Теорема ГАУС-Остроградског:

$$\oint_A n_x(\dots) dA = \iiint_V \frac{\partial(\dots)}{\partial x} dV; \quad \oint_A n_y(\dots) dA = \iiint_V \frac{\partial(\dots)}{\partial y} dV$$

Дале следе:

$$\iiint_{V_m} \rho \frac{D\vec{U}}{Dt} dV = \iiint_{V_m} \rho \vec{f} dV + \iiint_{V_m} \left(\frac{\partial \vec{P}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{P}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{P}_z}{\partial z} \right) dV$$

$$\iiint_{V_m} \left[\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} - \rho \vec{f} - \left(\frac{\partial \vec{P}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{P}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{P}_z}{\partial z} \right) \right] dV = 0$$

Запремина V_m је произвољна изабрана \rightarrow следи да погитметрална функција мора бити једнака нули.

$$\Rightarrow \boxed{\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} + \frac{\partial \vec{P}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{P}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{P}_z}{\partial z}} \dots (5.7)$$

Диференцијални облик једначине кретања непрекидне средине

Једначина (5.7) се може написати у ерстационим облику, имајући у виду јед. (5.5)

$$\boxed{\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \nabla p + \frac{\partial \vec{\tau}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{\tau}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{\tau}_z}{\partial z}} \dots (5.8)$$

До истог израза се долази замењом израза: $\vec{P}_x = -p\vec{i} + \vec{\tau}_x$;
 $\vec{P}_y = -p\vec{j} + \vec{\tau}_y$ и $\vec{P}_z = -p\vec{k} + \vec{\tau}_z$

$$\boxed{\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \nabla p} + \underbrace{\frac{\partial \vec{\tau}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{\tau}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{\tau}_z}{\partial z}}$$

Одлегова једначина динамике непрекидне средине

Допунски чланови - утицај вискозности (овај злоч представља диференцијал тензора вискозних напона)

$$\oiint_{A_m} \vec{\tau}_n dA = \oiint_{A_m} \vec{n} \cdot \underline{\tau} dA \stackrel{r.o.}{\downarrow} \iiint_{V_m} \nabla \cdot \underline{\tau} dV$$

Гаус-Остроградски

Једначина кретања непрекидне средине (инваријантни облик)

$$\boxed{\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \nabla p + \nabla \cdot \underline{\tau}} \dots (5.9)$$

$$\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \text{grad} p + \text{div} \underline{\tau}$$

5.2 ЗАКОН О ПРОМЕНИ КОЛИЧИНЕ КРЕТАЊА ЗА НУТНОВСКИ ФЛУИД.

НАВИЈЕ-СТОКСОВА ЈЕДНАЧИНА

Навије-Стоксова једначина представља једначину количине кретања за нутновски флуид, и гласи се тако што се у једначини кретања непрекидне средине уброна релативна зависност (беза између тензора напона и тензора деформација) која важи за нутновски флуид.

Општа релативна зависност за нутновски флуид:

$$\underline{P} = -p \underline{E} + 2\eta \underline{S} + \eta' \nabla \cdot \vec{U} \underline{E} ; \quad \eta' = \frac{2}{3}\eta \quad \nabla \cdot \vec{U} \text{ дивергенција попуности}$$

или преко компоненти: $P_{ij} = -p \delta_{ij} + 2\eta S_{ij} + \eta' \left[\frac{\partial u_k}{\partial x_k} \right] \delta_{ij}$

η - динамичка вискозност

Нутновски нестишљив, хомоген флуид ($p = \text{const.} \Rightarrow \nabla \cdot \vec{U} = 0$):

$$\underline{P} = -p \underline{E} + 2\eta \underline{S} \iff \underline{T} = 2\eta \underline{S} \iff \tau_{ij} = 2\eta S_{ij} \dots \dots (5.10)$$

Покази се од једначине (5.8), уз

$$\vec{\tau}_x = \tau_{xx} \vec{i} + \tau_{xy} \vec{j} + \tau_{xz} \vec{k}, \quad \vec{\tau}_y = \tau_{yx} \vec{i} + \tau_{yy} \vec{j} + \tau_{yz} \vec{k} \dots$$

$$\vec{\tau}_z = \tau_{zx} \vec{i} + \tau_{zy} \vec{j} + \tau_{zz} \vec{k}$$

$$\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \nabla p + \left(\frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} \right) \vec{i} +$$

$$+ \left(\frac{\partial \tau_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yy}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zy}}{\partial z} \right) \vec{j} + \left(\frac{\partial \tau_{xz}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yz}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zz}}{\partial z} \right) \vec{k}$$

... (5.11)

Пројекција једначине (5.11) на правац x :

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho f_x - \frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} \dots (5.12)$$

↳ једначина важи и за ненутновски флуид

$$\tilde{\tau}_{ij} = 2\eta S_{ij} = \eta \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

$$\tilde{\tau}_{xx} = 2\eta \frac{\partial u}{\partial x}, \quad \tilde{\tau}_{yx} = \eta \left(\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \right), \quad \tilde{\tau}_{zx} = \eta \left(\frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} \right)$$

Заметьте η постоянную (5.12), $\eta = \text{const}$.

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho f_x - \frac{\partial p}{\partial x} + \eta \left[2 \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial x \partial y} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial z} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right]$$

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho f_x - \frac{\partial p}{\partial x} + \eta \left[\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} + \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} \right) \right]$$

$$\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \equiv \Delta u \equiv \nabla \cdot \nabla u \quad \left(\text{содн. континуитета} \right)$$

$$\equiv \nabla^2 u$$

$\Delta \equiv \nabla \cdot \nabla \equiv \nabla^2$ - ЛАПЛАСОВ ОПЕРАТОР (ЛАПЛАСИАН)

$\Delta = \frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2} + \frac{\partial^2}{\partial z^2}$... дифференциальный оператор

Затем ее проекция Навье-Стоксове j и на x -оси:

$$\rho \frac{Du}{Dt} = \rho f_x - \frac{\partial p}{\partial x} + \eta \Delta u \quad \dots \quad (5.13)$$

Слито се годира и проекция на y и z оси:

$$\rho \frac{Dv}{Dt} = \rho f_y - \frac{\partial p}{\partial y} + \eta \Delta v \quad \dots \quad (5.14)$$

$$\rho \frac{Dw}{Dt} = \rho f_z - \frac{\partial p}{\partial z} + \eta \Delta w \quad \dots \quad (5.15)$$

Из ових једначина следи и инваријантни запис, тј. Навје-Стоксова једначине у свом векторском облику (НЕСТИШЬЕВ ФОРМУЛА):

$$\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{f} - \nabla p + \eta \nabla^2 \vec{U} \quad \dots \quad (5.16)$$

У случају нестационарних вртљивих флуида на гасовој страни ће се јавити додатни члан који одузима утицај компресибилности:

$$\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{F} - \nabla p + \eta \nabla^2 \vec{U} + \frac{1}{3} \eta \nabla(\nabla \cdot \vec{U})$$

$$\rho \frac{D\vec{U}}{Dt} = \rho \vec{F} - \text{grad} p + \eta \nabla^2 \vec{U} + \frac{1}{3} \eta \text{grad}(\text{div} \vec{U}) \dots (5.17)$$

До краја курса разматрамо ситуацију нестационарних вртљивих флуида. Једначина (5.16) се дефинише са ρ може написати у облику:

$$\frac{D\vec{U}}{Dt} = \vec{F} - \underbrace{\frac{1}{\rho} \nabla p + \nu \nabla^2 \vec{U}}_{\text{јединица тежине} + \text{сила притиска} + \text{вискозна сила}} \dots (5.18)$$

јединица тежине + сила притиска + вискозна сила

Проекција јдн. (5.18) на x -осу (развијени облик)

$$\frac{du}{dt} + u \frac{du}{dx} + v \frac{du}{dy} + w \frac{du}{dz} = f_x - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \left(\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2} \right)$$

Записано у индексној нотацији:

$$\frac{du_i}{dt} + u_j \frac{du_i}{dx_j} = f_i - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x_i} + \nu \frac{\partial^2 u_i}{\partial x_j \partial x_j} \dots (5.19)$$

Напомена - Сликаве јдн. су НЕЛИНЕАРНЕ ПАРАБОЛИЧНЕ ДИФЕРЕНЦИЈАЛНЕ ЕДВАЧИНЕ 2. РЕДА (конвективни члан је нелинеаран, ред ПАО је изабран највећим избором у једначини).



ЧВРСТА, НЕПРОПУСКАЈУЋА НЕПОКРЕТНА КОНТУРА

Гранични услов уз Н-С једначину:

На контури: $\vec{U} = 0$
 $(u_t = 0, u_n = 0)$

Гранични услов за невискозан флуид за исту контуру:

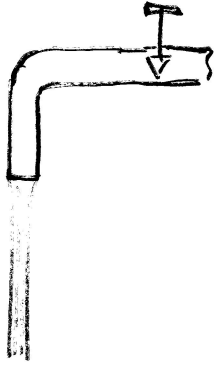
$$\vec{U} = U_t \vec{t}, \quad u_n = 0, \quad u_t = U$$

5.3 РЕЖИМИ СТРУЈАЦА ФЛУИДА

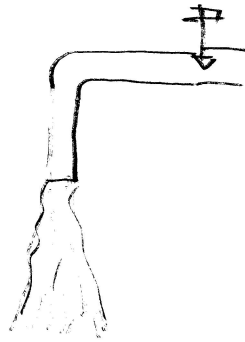
У механици флуида разликујемо два режима струјања:

- ЛАМИНАРНИ и ТУРБУЛЕНТНИ

Код ЛАМИНАРНОГ струјања флуид се креће у изв. слојевима. (laminar - слој), струјнице су паралелне. Турбулентно струјање се карактерише хаотичним кретањем флуида



ЛАМИНАРНО СТРУЈАЊЕ
(вентил веома мало
отворен)



ТУРБУЛЕНТНО СТРУЈАЊЕ
(отворен вентил)

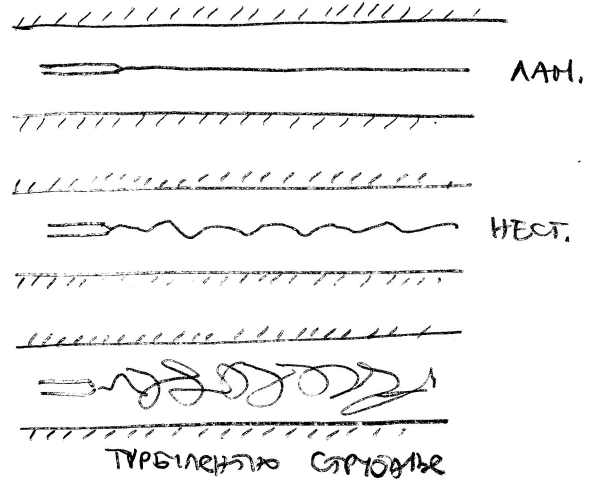
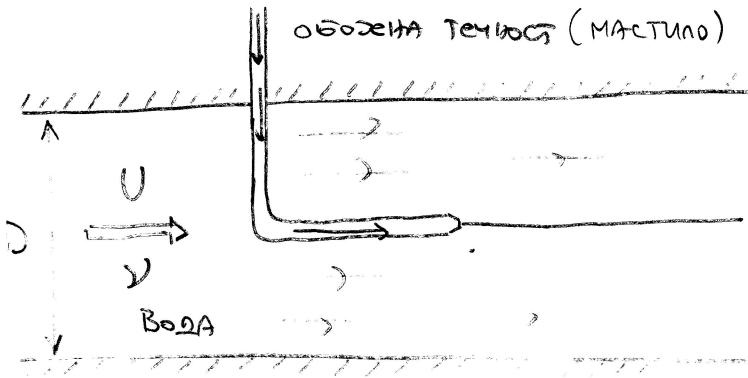
Турбулентно струјање је увек нестационарно и тродимензионално - у фиксној тачки простора увек постоје 3 компоненте брзине, које се вредности мењају током времена.

Прелазак ЛАМИНАРНО \rightarrow ТУРБУЛЕНТНО струјање је тема истраживања у области ХИДРОДИНАМИЧКЕ СТАБИЛНОСТИ.

Први називик који се уводио услове под којима ће струјање у неким случајима ЛАМИНАРНО је Осборн Рејнолдс (Osborne Reynolds, 1842 - 1912). 1883. године он је изводио експерименте при чему резултатима међу најзначајнијим у историји развоја механике флуида.

Рейнолдсов експеримент

Варирачки су параметри
 U, D, ν



$$Re = \frac{UD}{\nu} \quad \text{Рейнолдсов број}$$

$$Re_{кр} = 2320 \quad \text{критична вредност Рейнолдсовог броја}$$

Ако је $Re < 2320$ струјање у цеви ће сигурно бити ЛАМИНАРНО, и онда ће се одржавати ламинарним без обзира на спољашње промене.

У сигурно контролисаним условима могуће је да струјање буде ЛАМИНАРНО и при великим вредностима Re броја.

Математичка анализа ТУРБУЛЕНТНИХ СТРУЈАЊА је знатно комплекснија од анализе ЛАМИНАРНИХ СТРУЈАЊА. Овај режим струјања су описали користећи једначину - то је НАВИЈЕ-СТОКСОВА једначина

$$\frac{\partial u_i}{\partial t} + \underbrace{u_k \frac{\partial u_i}{\partial x_k}}_{\text{НЕЛИНЕАРНИ КОНВЕКТИВНИ ЧЛАН (ИНЕРЦИЈАЛНА СИЛА)}} = f_i - \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x_i} + \nu \underbrace{\frac{\partial^2 u_i}{\partial x_k \partial x_k}}_{\text{ВИСКОЗНА СИЛА}}$$

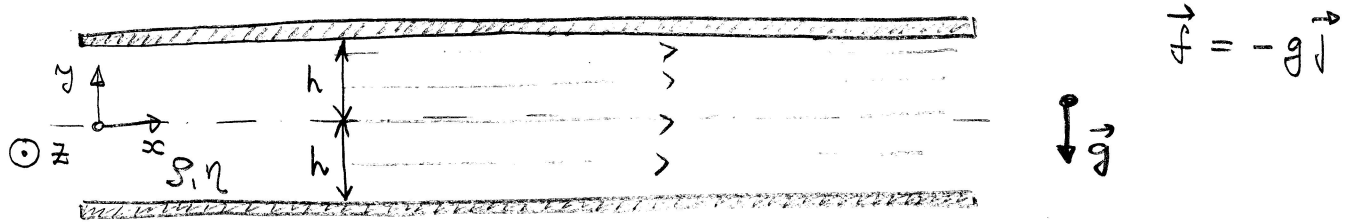
$$Re = \frac{\text{ИНЕРЦИЈАЛНА СИЛА}}{\text{ВИСКОЗНА СИЛА}}$$

ТУРБУЛЕНТНА СТРУЈАЊА: велике вредности Re -броја (million dollar prize)

ТАЧНА РЕШЕЊА НС једначина постоје само у одређеним случајевима ЛАМИНАРНОГ СТРУЈАЊА. Нека од њих се обрађују у наредном.

5.4 СТАЦИОНАРНО ЛАМИНАРНО СТРУЈАЊЕ НЕСТИШЛИВОГ ФЛУИДА ИЗМЕЂУ

ХОРИЗОНТАЛНИХ ПАРАЛЕЛНИХ ПЛОЧА



Нестипљив флуид: $\rho = \text{const.}$; стационарно струјање: $\frac{\partial}{\partial t} = 0$

На основу геометрије проблема: $\vec{U} = u \vec{i}$, тј. $v = w = 0$

струјање је равностројно: $\frac{\partial}{\partial z} = 0$, $w = 0$

За анализу користимо једначицу континуитета и Навије-Стоксове једначице за правце x и y .

Једначица континуитета: $\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = 0 \rightarrow \frac{\partial u}{\partial x} = 0$

\rightarrow $u = u(y)$ На основу u континуитета $u \neq u(x)$ потпуно независно од x

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

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

Једначице се обједињавају:

$$\left. \begin{aligned} -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} &= 0 \\ -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial y} - g &= 0 \end{aligned} \right\} \Rightarrow \frac{\partial p}{\partial x} = \eta \frac{d^2 u}{dy^2} \dots (5.20)$$

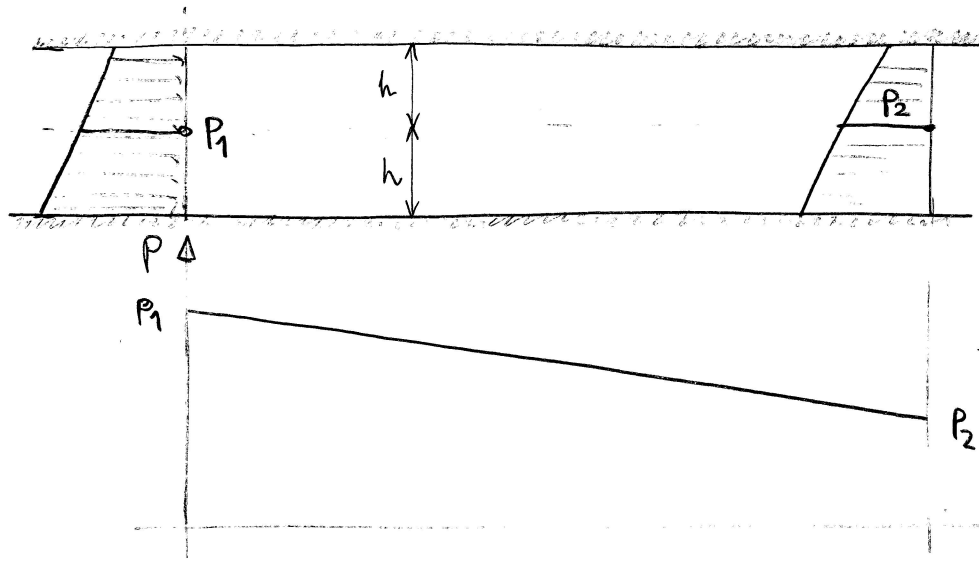
$$\frac{\partial p}{\partial y} = -\rho g \dots (5.21)$$

Интегралимо једначице 2:

$$p(x, y) = -\rho g y + C(x)$$

$$\frac{\partial p}{\partial x} = C'(x) \rightarrow \boxed{\frac{\partial p}{\partial x} = f(x)} \dots (5.22)$$

Распределение скорости у стенок непокрытых труб



P_1, P_2 je u isto mjestu u određenom presjeku

→ ova raspodjela brzine se daje kao eksperimentalni rezultat
 $\eta = \text{const.}$

Одредбање профила брзине:

$$\eta \frac{d^2 u}{dy^2} = k \rightarrow \frac{d}{dy} \left(\frac{du}{dy} \right) = \frac{k}{\eta} \rightarrow \frac{du}{dy} = \frac{k}{\eta} y + C_1$$

$$u(y) = \frac{k}{2\eta} y^2 + C_1 y + C_2$$

опште решење (5.25)

① Стубај непокрытих труба:

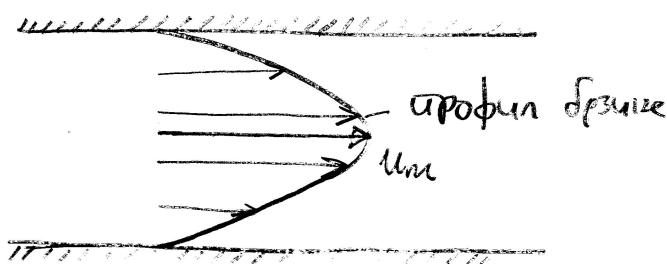
Гранични услови: $y = -h: u = 0$, $y = h: u = 0$

$$\left. \begin{aligned} 0 &= \frac{k}{2\eta} h^2 - C_1 h + C_2 \\ 0 &= \frac{k}{2\eta} h^2 + C_1 h + C_2 \end{aligned} \right\} \Rightarrow \begin{aligned} C_2 &= -\frac{k}{2\eta} h^2 \\ C_1 &= 0 \end{aligned}$$

Решење у стубај непокрытих труба

$$u(y) = \frac{k}{2\eta} (y^2 - h^2) = -\frac{\partial p}{\partial x} \frac{1}{2\eta} (h^2 - y^2)$$

$$u(y) = -\frac{kh^2}{2\eta} \left[1 - \left(\frac{y}{h} \right)^2 \right] \equiv \frac{\Delta p h^2}{2\eta L} \left[1 - \left(\frac{y}{h} \right)^2 \right] \quad (5.26)$$



u_m ... максимална брзина (брзина на средњем радијусу трубе)

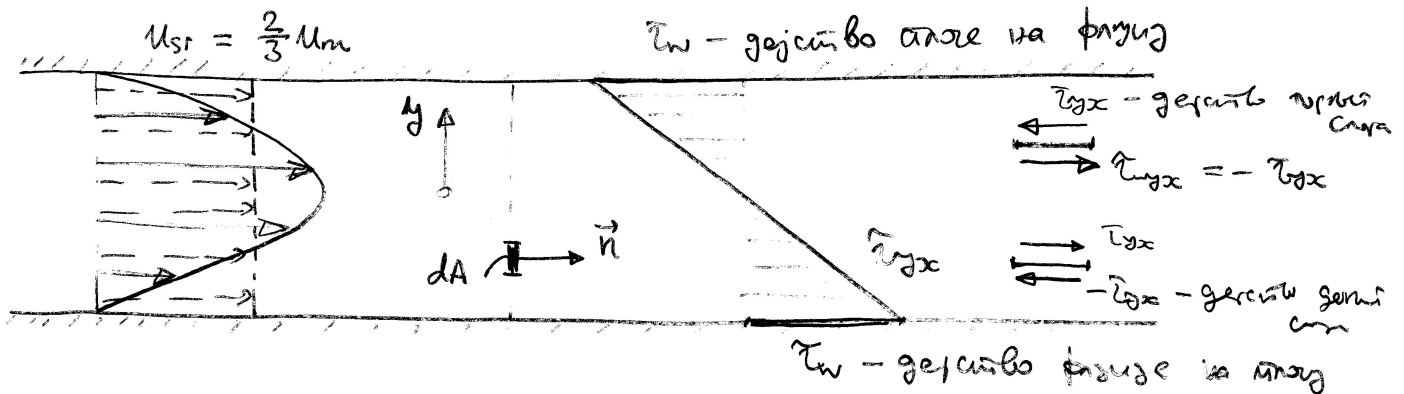
$$u_m = \frac{\Delta p h^2}{2\eta L} \quad \dots \quad (5.27)$$

Профил брзине се може написати и у облику:

$$u = u_m \left[1 - \left(\frac{y}{h} \right)^2 \right] \dots (5.28)$$

Расширена смичајућа сила τ_{yx}

$$\tau_{yx} = \eta \frac{du}{dy} = -\eta u_m \frac{2y}{h^2} = -2\eta \frac{u_m}{h^2} y \dots (5.29)$$



Застремителни проток узмења сила:

$$\begin{aligned} \dot{V} &= \iint_A \vec{v} \cdot \vec{n} dA = \iint_A u dA = \int_{-h}^h u(y) b dy = b \int_{-h}^h u_m \left[1 - \left(\frac{y}{h} \right)^2 \right] dy = \\ &= b u_m \left[y - \frac{y^3}{3h^2} \right]_{-h}^h = u_m b \left[h - (-h) - \frac{h^3 - (-h)^3}{3h^2} \right] = \\ &= u_m b \left(2h - \frac{2h}{3} \right) = \frac{4}{3} u_m b h = \frac{2}{3} u_m (b \cdot 2h) \dots (5.30) \end{aligned}$$

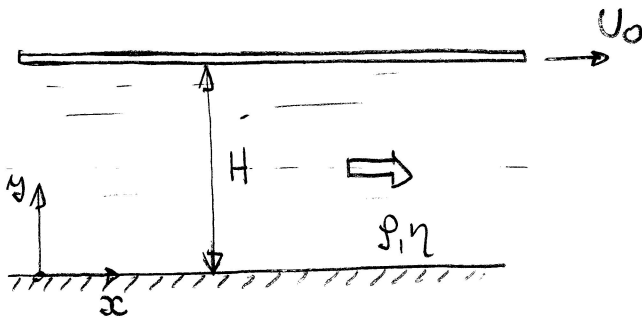
Средња брзина - замишљена, константна брзина која остварује исти застремителни проток као и изварна профил брзине:

$$\dot{V} = u_{sr} A = u_{sr} b 2h \Rightarrow \boxed{u_{sr} = \frac{2}{3} u_m} \dots (5.31)$$

Замењом η и τ_w (5.27) у (5.31) добија се:

$$u_{sr} = \frac{2}{3} \frac{\Delta p h^2}{2\eta L} \rightarrow \boxed{u_{sr} = \frac{1}{3} \frac{\Delta p h^2}{\eta L}} \dots (5.32)$$

② ЛАМИНАРНО СТРУЈАЊЕ ИЗМЕЂУ ДВАЈЕ ПОКРЕТНЕ И ЈЕДНЕ НЕПОКРЕТНЕ ПЛОШЕ



Опште решење је исто у оба случаја. Разлика је у граничним условима!!

$$u = \frac{k}{2} \frac{y^2}{2} + C_1 y + C_2$$

Гранични услови: $y = 0 : u = 0$ и $y = H : u = U_0$

$$\left. \begin{aligned} 0 &= C_2 \\ U_0 &= \frac{k}{2\eta} H^2 + C_1 H \end{aligned} \right\} \Rightarrow \begin{aligned} C_1 &= \frac{U_0}{H} - \frac{k}{2\eta} H^2 \\ C_2 &= 0 \end{aligned}$$

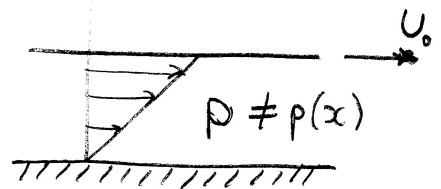
Профил брзине:

$$u = \frac{k}{2\eta} y^2 + \frac{U_0}{H} y - \frac{k}{2\eta} y H^2 = \frac{U_0}{H} y + \frac{k}{2\eta} (y^2 - y H^2)$$

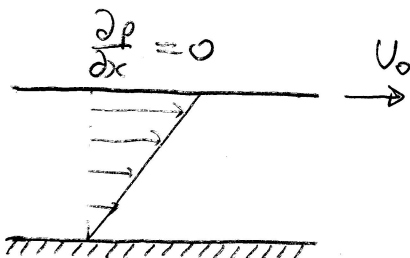
$$\rightarrow \boxed{u(y) = \underbrace{\frac{U_0}{H} y}_{\text{Услед кретања плоче}} - \underbrace{\frac{k}{2\eta} (y H^2 - y^2)}_{\text{Услед градијента притиска}} \dots (5.33)}$$

Ако је поље притиска хомогено, онда је $k = \frac{\partial p}{\partial x} = 0$, па се профил своди на: y x -правцу

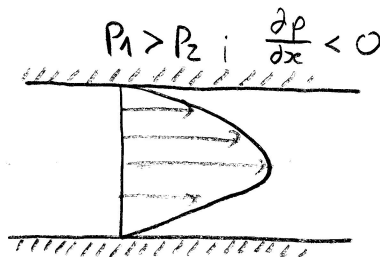
$$u(y) = U_0 \frac{y}{H} - \text{Куејенова струја}$$



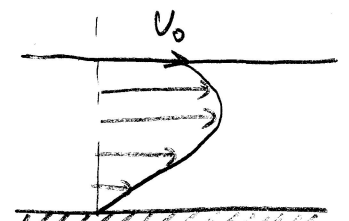
Кретање флуида је узроковано само кретањем плоче



+



=

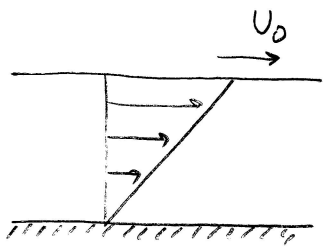


$$p_1 > p_2 \rightarrow \frac{\partial p}{\partial x} < 0 \dots \text{НЕГАТИВАН ГРАДИЈЕНТ ПРИТСКА}$$

Профил (5.33)
За $k < 0$ ($p_1 > p_2$)

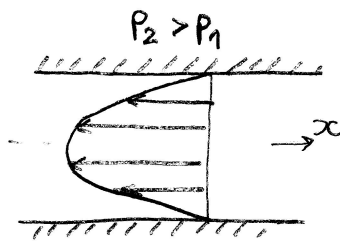
САМО

Ако је узрок кретања флуида разлика притиска, онда је смер струјања од већег ка мањем притиску (у одређеном смеру од градијента)



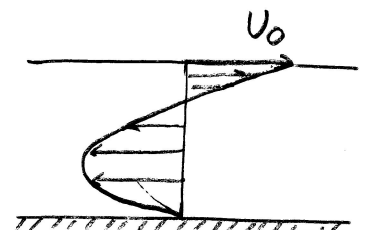
$$\frac{\partial p}{\partial x} = 0$$

+



$$\frac{\partial p}{\partial x} > 0$$

=



ПОВРАТНО СТРИЈАЊЕ

Задремичени профил узмећу улога:

$$\begin{aligned} \dot{V} &= \int_0^H u(y) b dy = \int_0^H \left[\frac{U_0}{H} y - \frac{k}{2\eta} (yH - y^2) \right] b dy = \\ &= b \left[\frac{U_0}{H} \frac{y^2}{2} - \frac{k}{2\eta} \left(H \frac{y^2}{2} - \frac{y^3}{3} \right) \right]_0^H = b \left[\frac{U_0 H^2}{2H} - \frac{k}{2\eta} \left(\frac{H^3}{2} - \frac{H^3}{3} \right) \right] \end{aligned}$$

$$\dot{V} = b \left(\frac{U_0 H}{2} - \frac{k H^3}{12 \eta} \right) \rightarrow \boxed{\dot{V} = \frac{1}{2} \left(U_0 - \frac{k H^2}{6 \eta} \right) b H} \dots (5.34)$$

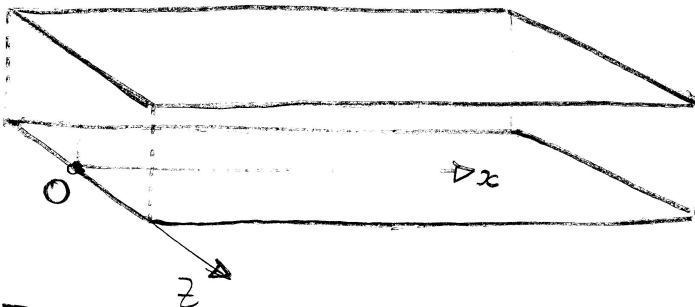
За $U_0 = \frac{k H^2}{6 \eta} = \frac{\partial p}{\partial x} \frac{H^2}{6 \eta}$ задремичени профил ће бити језик
 итд !!

5.5 СТАЦИОНАРНО ЛАМИНАРНО СТРИЈАЊЕ НЕСТИШЉИВОГ ФЛУИДА

КРОЗ ПРАВУ КРУЖНУ ЦЕВ

уу

Hagen-Poiseuille



Плозе су НЕОПРАВЉИЧЕНЕ и z - мрљавија

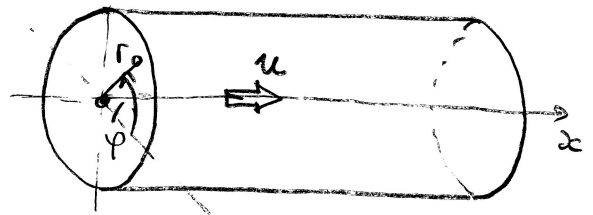
→ **ПАРАБОЛНО СТРИЈАЊЕ**

у свакој равни паралелној са равни Oxy имамо исту

структуру

$$w = 0, \frac{\partial}{\partial z} = 0$$

- u - аксијална брзина
- v - радијална брзина
- w - одимска брзина

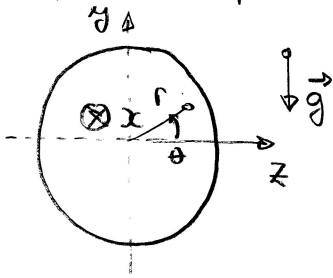


Свакаква слика је иста у свакој равни која садржи осу цеви

ОСИМЕТРИЧНО СТРИЈАЊЕ

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

Приликом разматрања овог проблема заједнички тражићемо,



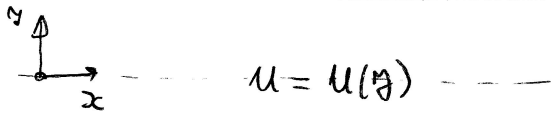
и тако да ће се добити да је

$$p = p(x)$$

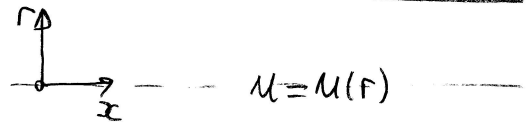
$$p = p(x) - \rho g r \sin \theta$$

Ако се \vec{g} узме у одзир онда је $p = p(x) + C(r, \theta)$

НЕПОКРЕТНЕ ПАРАЛелНЕ ПЛОЧЕ



КРУЖНА ЦЕВ



$$\vec{U} = u \vec{i}, \quad \frac{\partial}{\partial z} = 0$$

$$\vec{U} = u \vec{i}, \quad \frac{\partial}{\partial \varphi} = 0$$

$$\frac{\partial p}{\partial x} = \eta \underbrace{\frac{d^2 u}{dy^2}}_{\eta \Delta u} \quad \longleftrightarrow \quad \text{аналогично}$$

у Декартовим коорд.

$$\frac{dp}{dx} = \eta \underbrace{\frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{du}{dr} \right)}_{\eta \Delta u}$$

у поларним цилиндр. координатама

Лапласов оператор у поларно-цилиндричним координатама:

$$\Delta u = \frac{\partial^2 u}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 u}{\partial \varphi^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial z^2}$$

у нашем случају: $u = u(r)$

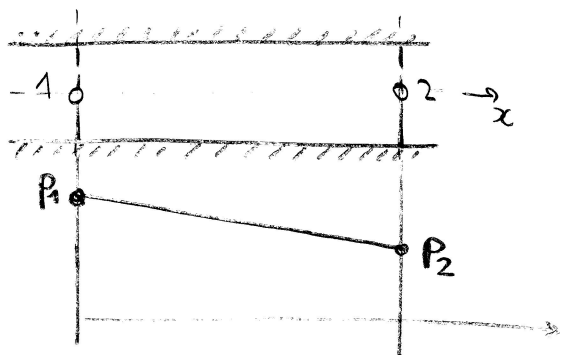
$$\Delta u = \frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{du}{dr} = \frac{1}{r} \left(r \frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{du}{dr} \right) = \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{du}{dr} \right)$$

Решавамо једначину:

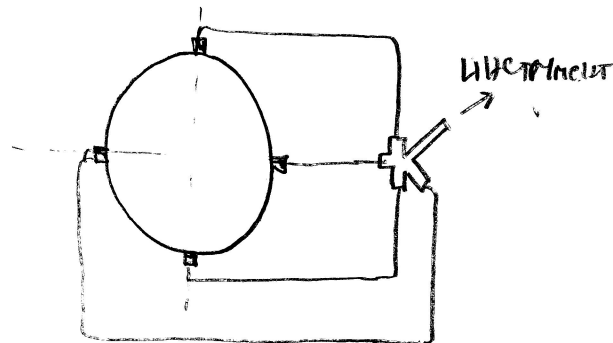
$$\underbrace{\frac{dp}{dx}}_{f(x)} = \underbrace{\eta \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{du}{dr} \right)}_{g(r)} \dots (5.35)$$

Једначина (5.35) је могућа једино ако су лева и десна страна једнаке истог кванитета k , јер су x и r независне координате.

$$\frac{dp}{dx} = k \Rightarrow p = kx + C \rightarrow \boxed{p = -\frac{P_1 - P_2}{L} x}$$



Притисак се сређује количинитетним у попречном пресеку. Практично одређујемо притисак у пресеку



Типичан пример:

$$\frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{du}{dr} \right) = \frac{k}{\eta}$$

$$r \frac{du}{dr} = \frac{k}{2\eta} r^2 + C_1 \rightarrow du = \left(\frac{k}{2\eta} r + \frac{C_1}{r} \right) dr$$

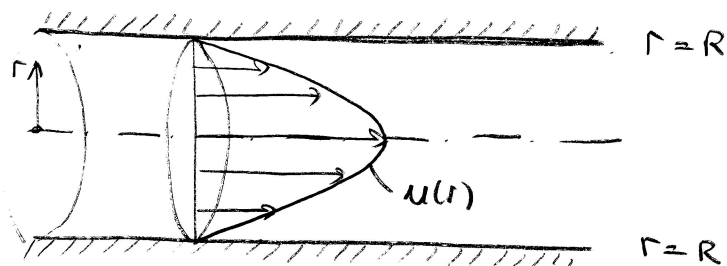
$$\Rightarrow \text{Опште решење: } \boxed{u(r) = \frac{k}{4\eta} r^2 + C_1 \ln r + C_2} \quad (5.36)$$

($r=0$)

$C_1 = 0$ јер брзина у осни мора бити коначна!!

ГРАНИЧНИ УСЛОВ:

$$r = R: u = 0$$



$$0 = \frac{k}{4\eta} R^2 + C_2 \Rightarrow C_2 = -\frac{k}{4\eta} R^2$$

$$\rightarrow u(r) = \frac{k}{4\eta} (r^2 - R^2) \Rightarrow u(r) = \frac{kR^2}{4\eta} \left[\left(\frac{r}{R} \right)^2 - 1 \right]$$

Одгукто:

$$\boxed{u(r) = -\frac{kR^2}{4\eta} \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right]}$$

ПРОФИЛ БРЗИНЕ
(обрнути парабола)
(5.37)

Максимална брзина је у осни цеви:

$$u_m = -\frac{kR^2}{4\eta} = -\frac{dp}{dx} \frac{R^2}{4\eta} = \frac{\Delta p R^2}{4\eta L} \quad (5.38)$$

Профиль скорости се може написати у једначини:

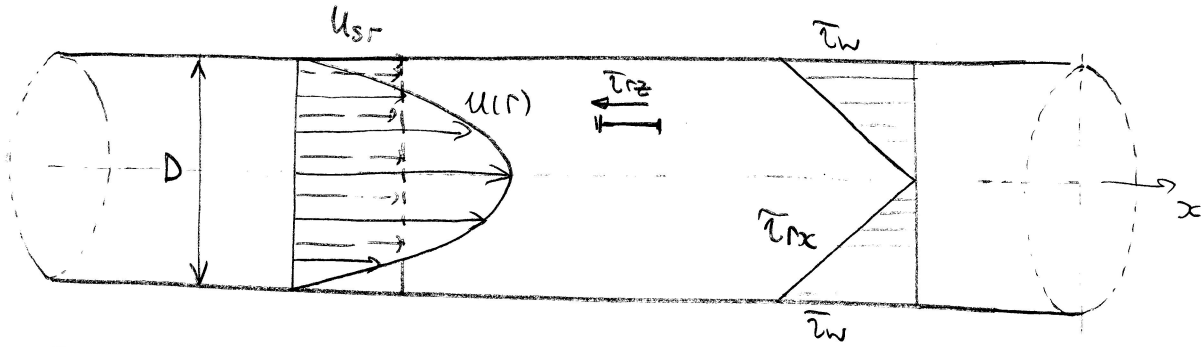
$$u(r) = u_m \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right]$$

... (5.39)

⊗ ⊗ ОКРЕИИ!!

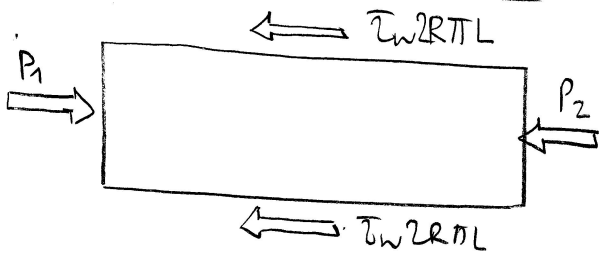
Радијална, тангентална компонента - резултат вискозности τ_{rx}

$$\tau_{rx} = \eta \frac{du}{dr} = -\eta \frac{2u_m}{R^2} r$$



Смичајући напон на зиду цеви: $\tau_w = \tau_{rx} |_{r=R} = -\eta \frac{2u_m}{R^2} R$

$$\rightarrow \hat{\tau}_w = -\eta \frac{2u_m}{R} \rightarrow |\tau_w| = \eta \frac{2u_m}{R} \dots (5.39)$$



$$\tau_w 2R L = \underbrace{(P_1 - P_2)}_{\Delta P} R^2 \pi$$

$$\Delta P = \hat{\tau}_w \frac{2L}{R} \Leftrightarrow \Delta P = \tau_w \frac{4L}{D}$$

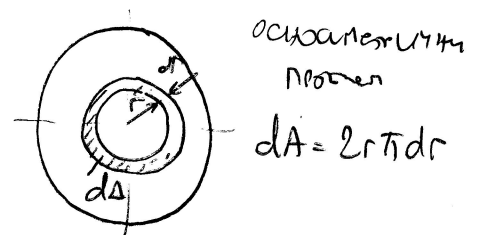
Заменимо (5.38) у (5.39):

$$\hat{\tau}_w = \eta \frac{2}{R} \frac{\Delta P R^2}{4\eta L} = \eta \frac{\Delta P R}{2\eta L} \Rightarrow \Delta P = \hat{\tau}_w \frac{2L}{R}$$

Беза узнебу тага општења и смичајућег напона на зиду цеви:

$$\Delta P = \tau_w \frac{4L}{D}$$

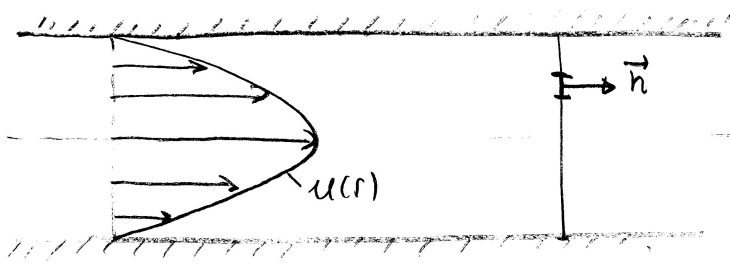
... (5.40)



Задремити ток кроз цев:

$$\dot{V} = \iint_A u dA = \int_0^R u_m \left(1 - \frac{r^2}{R^2} \right) 2r\pi dr = 2\pi u_m \int_0^R \left(r - \frac{r^3}{R^2} \right) dr$$

Определение функции конвекции кривизны:



$$\Phi_{KK,x} = \iint_A \rho \vec{U} (\vec{U} \cdot \vec{n}) dA$$

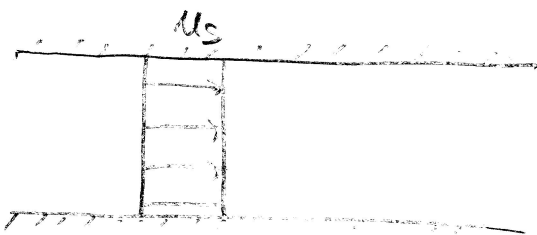
$$\Phi_{KK,x} = \iint_A \rho u u dA$$

$$\Phi_{KK,x} = \int_0^R \rho u^2 2r\pi dr = \int_0^R \rho \left[2u_s \left(1 - \frac{r^2}{R^2} \right) \right]^2 2r\pi dr =$$

$$= 4u_s^2 \rho 2\pi \int_0^R r \left(1 - 2\frac{r^2}{R^2} + \frac{r^4}{R^4} \right) dr =$$

$$= 8\rho u_s^2 \pi \left[\frac{r^2}{2} - \frac{1}{2} \frac{r^4}{R^2} + \frac{r^6}{6R^4} \right]_0^R =$$

$$= 8\rho u_s^2 \pi \left(\frac{R^2}{2} - \frac{R^2}{2} + \frac{R^2}{6} \right) = \frac{4}{3} \rho u_s^2 R^2 \pi = \frac{4}{3} \dot{m} u_s$$



$$\beta = \frac{4}{3}$$

Безразмерный коэффициент

$$\iint_A \rho \vec{U} (\vec{U} \cdot \vec{n}) dA = \dot{m} \vec{U}, \text{ за } \vec{U} \perp \vec{n} \text{ и } \vec{U} = \text{const на } A$$

если имеем однородную конвекцию на поверхности A

$$\iint_A \rho \vec{U} (\vec{U} \cdot \vec{n}) dA = \beta \dot{m} \vec{U}$$

β зависит от профиля γ скорости течения

за ЛАМИНАРНО ТЕЧЕНИЕ γ СРЕДНЯЯ:

$$\beta_{\text{lam}} = \frac{4}{3}$$

$$\dot{V} = 2\pi U_m \left[\frac{r^2}{2} - \frac{r^4}{4R^2} \right]_0^R = 2\pi U_m \left(\frac{R^2}{2} - \frac{R^2}{4} \right) = \frac{U_m}{2} R^2 \pi$$

$$\rightarrow \dot{V} = \frac{U_m}{2} R^2 \pi = \frac{\Delta p \pi}{8 \eta L} R^4$$

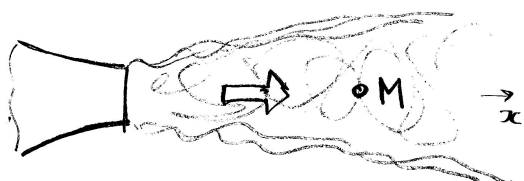
$$\dot{V} \propto R^4$$

Крвни судови у стенози: $R_2 = 0.9 R_1$

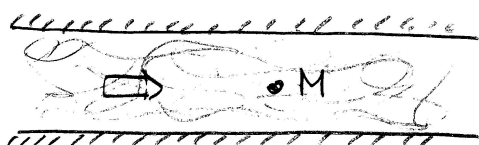
$$\frac{\dot{V}_2}{\dot{V}_1} = \left(\frac{R_2}{R_1} \right)^4 = 0,656 \rightarrow \text{Проток крви се смањује за 35\%!}$$

Средња брзина: $U_{sr} = \frac{U_m}{2} = \frac{\Delta p R^2}{8 \eta L}$

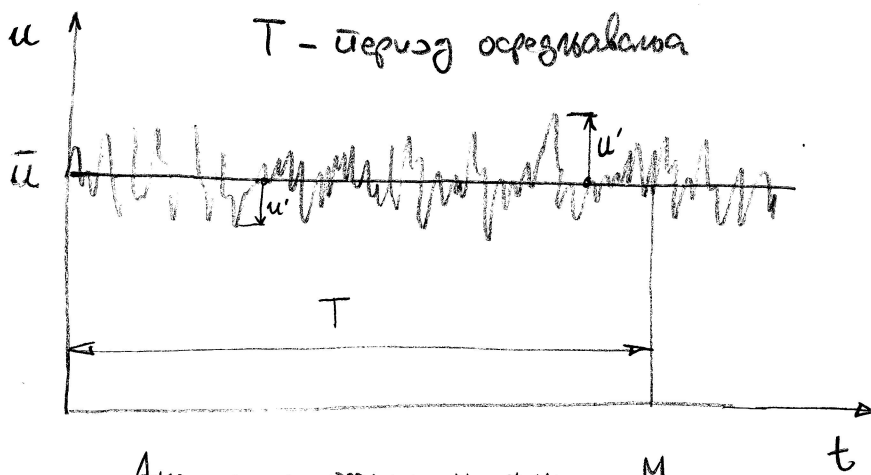
5.6 АНАЛИЗА ТУРБУЛЕНТНОГ СТРУЈАЊА ПРИМЕНОМ РЕЈНОЛДСОВЕ СТАТИСТИКЕ. РЕЈНОЛДСОВЕ ЈЕДИНАЦИК



ТУРБУЛЕНТНИ МЛАЗ



ТУРБУЛЕНТНО СТРУЈАЊЕ ИЗМЕЂУ ПЛОТА (У ЦЕВИ)



- брзина се мења у времену са одређеном фреквенцијом
- свако турбулентно струјање је тродимензијско и нестационарно

Рејнолдсова статистика: $u = \bar{u} + u'$ $\bar{u} = \bar{u}(x, y, z)$

u - (институциона) брзина

\bar{u} - временски осредњена брзина

u' - флукуација брзине

Лимитација: $T \rightarrow \infty$

$$\bar{u} = \frac{1}{T} \int_0^T u(x, y, z, t) dt$$

Практично је немогуће да $T \rightarrow \infty$, па се ПЕРИОД ОСРЕДЊАВАЊА бира тако да статистичке карактеристике u не мењају са даљим одлагањем T

Особине „оператора“ временско осредњавање:

$$\overline{u'} = \frac{1}{T} \int_0^T u' dt = \frac{1}{T} \int_0^T (u - \bar{u}) dt = \bar{u} - \bar{u} = 0$$

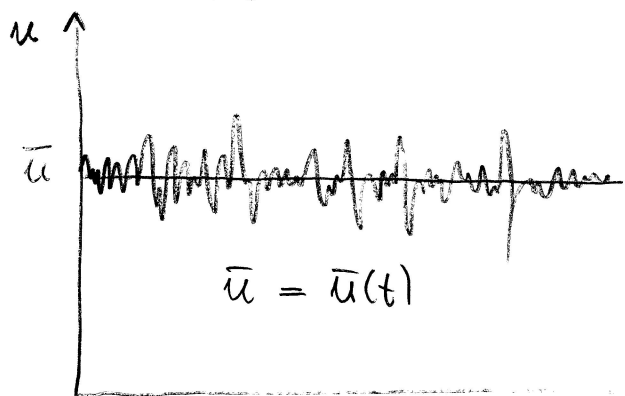
$$\overline{\frac{\partial u}{\partial y}} = \frac{1}{T} \int_0^T \frac{\partial u}{\partial y} dt = \frac{\partial}{\partial y} \left[\frac{1}{T} \int_0^T u dt \right] = \frac{\partial \bar{u}}{\partial x}$$

↳ границе интеграла не зависе од y

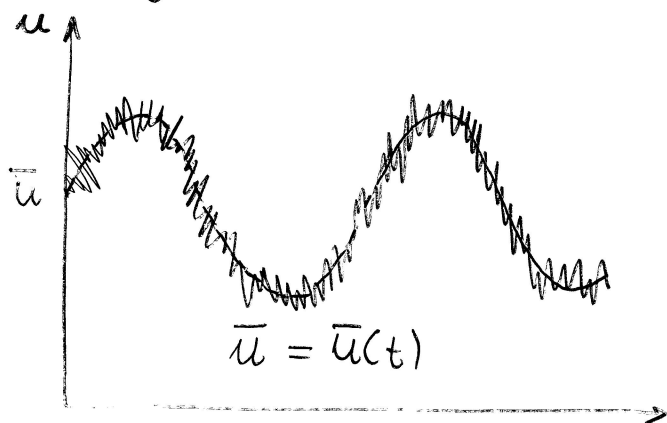
$$\begin{aligned} \overline{uv} &= \overline{(\bar{u} + u')(\bar{v} + v')} = \overline{\bar{u}\bar{v} + \bar{u}v' + u'\bar{v} + u'v'} = \\ &= \bar{u}\bar{v} + \underbrace{\overline{\bar{u}v'}}_0 + \underbrace{\overline{u'\bar{v}}}_0 + \overline{u'v'} = \bar{u}\bar{v} + \overline{u'v'} \end{aligned}$$

Сада ћемо применити Рейнолдсову статистику на Навије-Стоксову једначину. Једначина која се при томе добија је РЕЈНОЛДСОВА ЈЕДНАЧИНА.

Разматраћемо СТАТИСТИЧКИ СТАЦИОНАРНУ турбуленцију код које временски осредњене вредности не зависе од времена: $\bar{u} \neq \bar{u}(t)$



СТАТИСТИЧКИ СТАЦИОНАРНА ТУРБУЛЕНЦИЈА



СТАТИСТИЧКИ НЕСТАЦИОНАРНА ТУРБУ.

Код статистички нестационарне турбуленције врши се осредњавање по АНСАМБЛУ:

$$\langle u \rangle = \frac{1}{N} \sum_{N=1}^{N=N} u \quad \text{— средња експериментална вредност под истим условима}$$

СТАТИСТИЧКИ СТАЦИОНАРНА ТУРБУЛЕНЦИЈА:

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

Једначица континуитета и Навије-Стоксове јзп (НЕСТИМБИД ФЛУИД):

$$\frac{\partial u_k}{\partial x_k} = 0$$

$$\rho \left(\frac{\partial u_i}{\partial t} + u_k \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \right) = \rho f_i - \frac{\partial p}{\partial x_i} + \eta \frac{\partial^2 u_i}{\partial x_k \partial x_k}$$

Трансформација координатних чланова.

$$u_k \frac{\partial u_i}{\partial x_k} = \frac{\partial (u_i u_k)}{\partial x_k} - \cancel{u_i \frac{\partial u_k}{\partial x_k}} = \frac{\partial (u_i u_k)}{\partial x_k}$$

Осредњавање јзп. континуитета.

$$\frac{\partial u_k}{\partial x_k} = 0 \quad / \quad \frac{1}{T} \int_0^T (\dots) dt \quad \Rightarrow$$

$$\boxed{\frac{\partial \bar{u}_k}{\partial x_k} = 0}$$

што је средња вредност u_k $\frac{\partial u_k}{\partial x_k} = 0$

Осредњавање Навије-Стоксове једначине:

$$\rho \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial t} + \rho \frac{\partial (\bar{u}_i \bar{u}_k)}{\partial x_k} = \rho \bar{f}_i - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x_i} + \eta \frac{\partial^2 \bar{u}_i}{\partial x_k \partial x_k}$$

$$\rho \frac{\partial}{\partial x_k} (\bar{u}_i \bar{u}_k + \overline{u_i' u_k'}) = \rho \bar{f}_i - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_k} \left(\eta \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} \right)$$

$$\rho \frac{\partial}{\partial x_k} (\bar{u}_i \bar{u}_k) = \rho \bar{f}_i - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x_i} + \underbrace{\frac{\partial}{\partial x_k} \left(\eta \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} - \rho \overline{u_i' u_k'} \right)}_{(*)}$$

Трансформација члана $(*)$

$$\frac{\partial}{\partial x_k} \left(\eta \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} - \rho \overline{u_i' u_k'} \right) = \frac{\partial}{\partial x_k} \left[\underbrace{\eta \left(\frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} + \frac{\partial \bar{u}_k}{\partial x_i} \right)}_{\tilde{\tau}_{ik}} - \underbrace{\rho \overline{u_i' u_k'}}_{\tilde{\tau}_{ik}^{turb}} \right]$$

$$\boxed{\tilde{\tau}_{ik}^{turb} = -\rho \overline{u_i' u_k'}}$$

- компоненти тензора турбулентних (Рејнолдсових) напонских

Укупни напон:

$$(\bar{\tau}_{ik})_{\text{укуп}} = \bar{\tau}_{ik} + \bar{\tau}_{ik}^{\text{turb}} \iff \boxed{\bar{\tau}_{ik} = \bar{I} + \bar{R}}$$

Тензор Рејнолдсових напона:

$$[\bar{R}] = \begin{bmatrix} -\rho \bar{u}'^2 & -\rho \bar{u}'v' & -\rho \bar{u}'w' \\ -\rho \bar{v}'u' & -\rho \bar{v}'^2 & -\rho \bar{v}'w' \\ -\rho \bar{w}'u' & -\rho \bar{w}'v' & -\rho \bar{w}'^2 \end{bmatrix}$$

Тензор Рејнолдсових напона је симетричан тензор 2. реда - 6 независних компоненти

Навиге - Стоксава једначина:

$$\rho \left(\frac{\partial u_i}{\partial t} + u_k \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \right) = \rho f_i - \frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_k} \left(\eta \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \right)$$

Рејнолдсова једначина:

$$\bar{u}_k \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} = \rho \bar{f}_i - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_k} \left(\eta \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_k} \right) + \boxed{\frac{\partial}{\partial x_k} \left(-\rho \bar{u}'_i \bar{u}'_k \right)}$$

додавати члан

Рејнолдсов (турбулентни) напон - додати флуке количне кретања, интеракција између временски осредњених и флукуационог притока топа.

Пројекција Рејнолдсове једначине на x -правцу:

$$\bar{u} \frac{\partial \bar{u}}{\partial x} + \bar{v} \frac{\partial \bar{u}}{\partial y} + \bar{w} \frac{\partial \bar{u}}{\partial z} = \rho \bar{f}_x - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x} + \eta \left(\frac{\partial^2 \bar{u}}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \bar{u}}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 \bar{u}}{\partial z^2} \right) + \underbrace{\frac{\partial}{\partial x} \left(-\rho \bar{u}'^2 \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(-\rho \bar{u}'v' \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(-\rho \bar{u}'w' \right)}$$

допуни гласови - осредњени флуке количне кретања назван флукуационом дрине

Слично се додирају и пројекције на ораве y и z . Систем Рейнолд-
сових једначина, заједно са једначинама континуитета (4 једначине)
је НЕЗАТВОРЕН јер имамо 10 непознатих величина: \bar{u} , \bar{v} , \bar{w} и
 $\bar{\rho}$ и 6 турбулентних напонa.

Одређивање њих, додатних релација и једначина којима се
систем једначина затвара = МОДЕЛИРАЊЕ ТУРБУЛЕНЦИЈЕ. Постоје
велики број турбулентних модела (додатних релација).

Бусинесков (Boussinesq) хипотеза:

$$-\rho \overline{u'_i u'_j} = \eta_t \left(\frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{u}_j}{\partial x_i} \right) - \frac{2}{3} \rho k \delta_{ij}$$

$$k = \frac{1}{2} (\overline{u'^2} + \overline{v'^2} + \overline{w'^2}) - \text{кинетичка енергија турбуленције}$$

односно: $-\overline{u'_i u'_j} = \nu_t \left(\frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{u}_j}{\partial x_i} \right) - \frac{2}{3} k \delta_{ij}$

ν_t - турбулентна вискозност (карактеристика структуре)

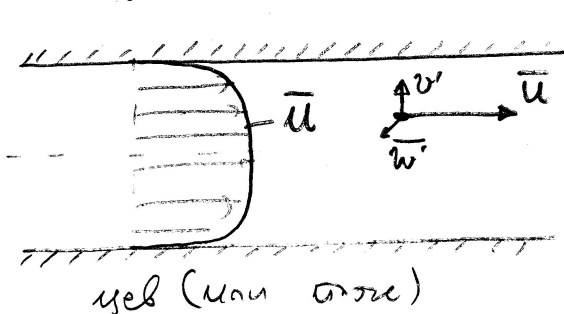
За одређивање турбулентне вискозности користе се ДОДАТНЕ ЈЕДНА-
ЧИНЕ. Најозначајни турбулентни модел k - ϵ модел:

$$\nu_t = C_\mu \frac{k^2}{\epsilon}$$

k - кинетичка енергија турбуленције
 ϵ - дисипација кинетичке енергије турб.

За k и ϵ изводе се додатне једначине преноса!

Турбулентна структура брз има ЈЕДНОДИМЕНЗИОНИ КАРАКТЕР

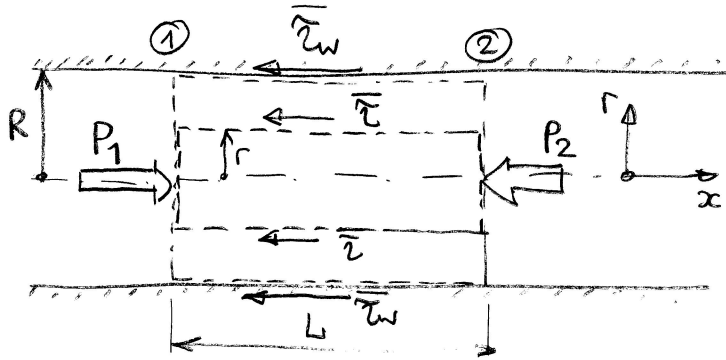


$$\bar{u}, \bar{v} = \bar{w} = 0$$

$$v' \neq 0, w' \neq 0$$

5.7 ТУРБУЛЕНТНО СТРУЈАЊЕ У ЦЕВИМА

ПРИМЕНА ЗАКОНА КОЛИЧИНЕ КРЕТАЊА



Струјање је ПОТПУНО РАЗВИЈЕНО:

$$\frac{\partial \bar{u}}{\partial x} = 0$$

→ ФЛУКСЕВИ КОЛИЧИНЕ КРЕТАЊА КРОЗ СЕКЦИЈЕ 1 И 2 СУ ЈЕДНАКИ!

→ Једнакост количине кретања се своди на РАВНОТЕЖУ СИЛА:

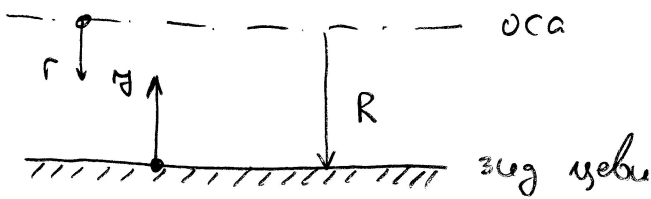
$$\bar{p}_1 R^2 \pi - \bar{p}_2 R^2 \pi - \bar{\tau}_w 2R\pi L = 0 \Rightarrow \boxed{\Delta \bar{p} = \bar{\tau}_w \frac{2L}{R}}$$

Једнакост количине кретања за цилиндар радијуса r:

$$\bar{p}_1 r^2 \pi - \bar{p}_2 r^2 \pi - \bar{\tau}_{\text{лик}} 2r\pi L = 0 \Rightarrow \boxed{\Delta \bar{p} = \bar{\tau}_{\text{лик}} \frac{2L}{r}}$$

Следи да је расподела УКУПНОГ НАПОНА у попречном пресеку

$$\bar{\tau}_{\text{лик}} = \bar{\tau}_w \frac{r}{R} \quad \text{или} \quad \bar{\tau}_{\text{лик}} = \bar{\tau}_w \left(1 - \frac{y}{R}\right)$$



y - Координата која се мери од зида цеви

$$y = R - r \rightarrow r = R - y$$

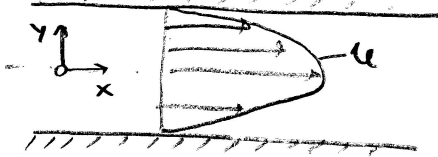
$\bar{\tau}_w \equiv \bar{\tau}_{\text{лик},w}$ - обухвата СМИЦАЊЕ ВИСКОЗНЕ И СМИЦАЊЕ ТУРБУЛЕНТНОГ НАПОНА НА ЗИДУ!

Код струјања у цевима турбулентним сминаматом напон је $\overline{u'v'}$, тако да је:

$$\bar{\tau}_{\text{лик}} = \eta \frac{d\bar{u}}{dr} - \rho \overline{u'v'} \equiv \eta \frac{d\bar{u}}{dy} - \rho \overline{u'v'}$$

Аналогија (структурне измене крота)

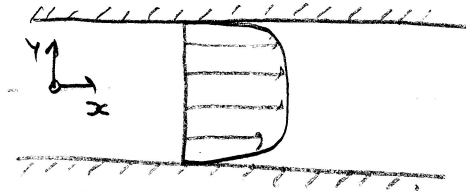
ЛАМИН. СТРУЈАЊЕ



$$\frac{\partial p}{\partial x} = \frac{d\bar{\tau}}{dy}$$

$$\bar{\tau} = \eta \frac{du}{dy}$$

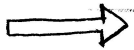
ТУРБУЛЕНТНО СТ.



$$\frac{\partial \bar{p}}{\partial x} = \frac{d\bar{\tau}_{\text{тк}}}{dy}$$

$$\bar{\tau}_{\text{тк}} = \eta \frac{d\bar{u}}{dy} - \rho \overline{u'v'}$$

Примена димензијске анализе. СРЕДЊИ НАПОН НА ЗИМУ ЦЕВИ



δ - средња апсолутна висина неравнине на зиду цеви - АПСЛУТНА ХРАТАВОСТ!

Средња брзина код ТУРБУЛЕНТНОГ СТРУЈАЊА:

$$\bar{u}(r) = \frac{1}{T} \int_0^T u(r, t) dt \quad \text{— просечна брзина}$$

$$\bar{u}_s = \frac{\dot{V}}{A} = \frac{1}{R^2 \pi} \int_0^R \bar{u}(r) 2r \pi dr = \frac{1}{R^2 \pi} \int_0^R \left[\frac{1}{T} \int_0^T u(r, t) dt \right] 2r \pi dr$$

Димензијска анализа:

$$\Phi(\rho, \eta, D, \delta, \bar{u}_s, \bar{\tau}_w) = 0$$

$$n = 6, \quad p = 3 \text{ (број параметара)} \quad m = n - p = 3 \quad \pi \text{ модела}$$

$$\rightarrow \Phi_1(\pi_1, \pi_2, \pi_3) = 0 \quad \rightarrow \text{параметри: } \rho, \bar{u}_s, D$$

Димензијске ознаке: M - маса, L - дужина, T - време

$$[\rho] = ML^{-3}, \quad [D] = L, \quad [\bar{u}_s] = LT^{-1}$$

$$[\eta] = ML^{-1}T^{-1}, \quad [\delta] = L, \quad [\bar{\tau}_w] = ML^{-1}T^{-2}$$

Бездимензијски модели: π_w , π_δ и π_2

$$\Pi_{\bar{z}_w} = \frac{\bar{z}_w}{\rho^x D^y \bar{u}_s^z} \rightarrow M^0 L^0 T^0 = M L^{-1} T^{-2} (M L^{-3})^x (L)^y (L T^{-1})^z$$

$$M^0 L^0 T^0 = M^{-x+1} L^{-1+3x-y-z} T^{-2+z}$$

$$\rightarrow \left. \begin{array}{l} -x+1 = 0 \\ -1+3x-y-z = 0 \\ -2+z = 0 \end{array} \right\} \Rightarrow \begin{array}{l} x=1 \\ y=0 \\ z=2 \end{array} \Rightarrow \boxed{\Pi_{\bar{z}_w} = \frac{\bar{z}_w}{\rho \bar{u}_s^2}}$$

Безгуменизирана моном Π_{δ}

$$\Pi_{\delta} = \frac{\delta}{\rho^x D^y \bar{u}_s^z} \rightarrow M^0 L^0 T^0 = L (M L^{-3})^{-x} L^{-y} (L T^{-1})^z$$

$$M^0 L^0 T^0 = L^{1+3x-y+z} M^{-x} T^{-z}$$

$$\rightarrow x=0, z=0, y=1 \rightarrow \boxed{\Pi_{\delta} = \frac{\delta}{D}}$$

Безгуменизирана моном Π_{η} :

$$\Pi_{\eta} = \frac{\eta}{\rho^x D^y \bar{u}_s^z} \rightarrow M^0 L^0 T^0 = M L^{-1} T^{-1} (M L^{-3})^x L^{-y} (L T^{-1})^z$$

$$M^0 L^0 T^0 = M^{1-x} L^{-1+3x-z-y} T^{-1+z}$$

$$\left. \begin{array}{l} 1-x = 0 \\ -1+z = 0 \\ -1+3x-z-y = 0 \end{array} \right\} \Rightarrow \left. \begin{array}{l} x=1 \\ y=1 \\ z=1 \end{array} \right\} \rightarrow \boxed{\Pi_{\eta} = \frac{\eta}{\rho \bar{u}_s D} = \frac{1}{Re}}$$

Полазна зависност је следећа ва:

$$\phi_1 \left(\frac{\bar{z}_w}{\rho \bar{u}_s^2}, \frac{\delta}{D}, \frac{1}{Re} \right) = 0 \Rightarrow \frac{\bar{z}_w}{\rho \bar{u}_s^2} = \phi_2 \left(\frac{1}{Re}, \frac{\delta}{D} \right)$$

$$\Rightarrow \boxed{\bar{z}_w = f(Re, k) \rho \frac{\bar{u}_s^2}{2}}$$

$$f = f(Re, k)$$

↳ фактор испена

$\lambda = 4f$ — коефицијент испена

$k = \frac{\delta}{D}$ — пертурбација хртабости

$$\rightarrow \boxed{\bar{z}_w = \lambda(Re, k) \frac{\rho \bar{u}_s^2}{8}}$$

ПАРСИЈЕВА ФОРМУЛА

Примером једнакне калитне крутама изведем је:

$$\Delta p = \bar{\tau}_w \frac{2L}{R}$$

Димензијском анализом је добијено:

$$\bar{\tau}_w = \lambda(Re, k) \frac{\rho \bar{u}_s^2}{8}$$

Зодира се веза између стага притиска на дужини L и средње брзине циркулације:

$$\Delta p = \lambda(Re, k) \frac{\rho \bar{u}_s^2}{8} \cdot \frac{1}{4} \frac{2L}{R} = \lambda(Re, k) \frac{L}{2R} \frac{\rho \bar{u}_s^2}{2}$$

$$\Rightarrow \boxed{\Delta p = \lambda(Re, k) \frac{L}{D} \frac{\rho \bar{u}_s^2}{2}} \quad \text{ПАРСИЈЕВА ФОРМУЛА}$$

Ламинарно циркулације:

$$\begin{aligned} \Delta p &= \bar{\tau}_w \frac{2L}{R} = \eta \frac{4u_s}{R} \frac{2L}{R} = \frac{\eta}{\rho} \frac{16}{u_s R} \frac{L}{R} \frac{\rho u_s^2}{2} = \\ &= \frac{16 \cdot 4 \nu}{u_s D} \frac{L}{D} \frac{\rho u_s^2}{2} = \frac{64}{Re} \frac{L}{D} \frac{\rho u_s^2}{2} \end{aligned}$$

$$\rightarrow \boxed{\Delta p = \frac{64}{Re} \frac{L}{D} \frac{\rho u_s^2}{2}}$$

ЛАМИНАРНО ЦИРКУЛАЦИЈЕ

$$\rightarrow \boxed{\lambda = \frac{64}{Re}}$$

ЛАМИНАРНО ЦИРКУЛАЦИЈЕ

Код ламинарног циркулације коефицијент трења не зависи од градијента унутрашњег зида цеви, и он је аналитички одређен са: $\lambda = 64 Re^{-1}$

Турбулентно циркулације - $\lambda = \lambda(Re, k)$ се одређује експериментално

ЗАКОНИ ТРЕЊА ПРИ ТУРБУЛЕНТНОМ СТРУЈАЊУ

Коэффициент динамичке, α , привидне брзине:

$$u_z = \sqrt{\frac{\tau_w}{\rho}} \rightarrow \delta^+ = \frac{u_z \delta}{\nu} - \text{бездим. хидраулички}$$

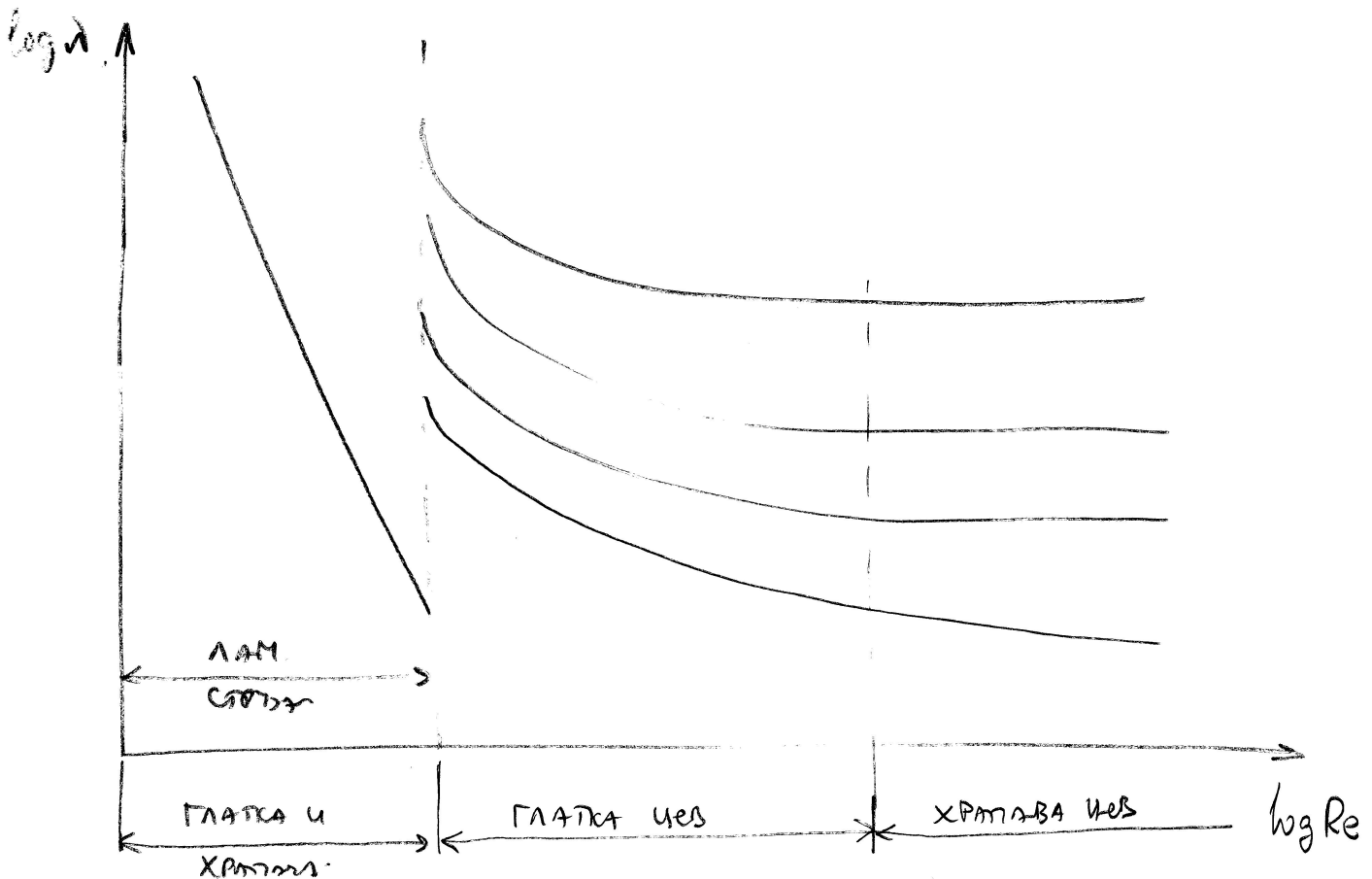
На основу експерименталних исцртавања:

- (1) $\delta^+ < 5$... хидраулички глатка цев: $\lambda = \lambda(Re)$
- (2) $5 \leq \delta^+ \leq 70$... хидраулички хрпава цев: $\lambda = \lambda(Re, k)$
- (3) $\delta^+ > 70$... хидраулички потпуно хрпава цев: $\lambda = \lambda(k)$

Хидраулички глатке цеви:

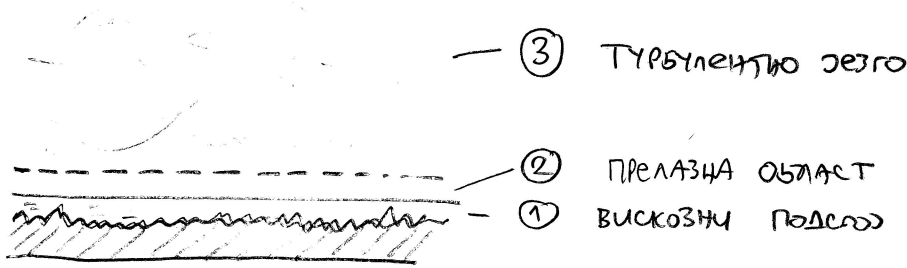
Блазиусова формула:

$$\lambda = \frac{0.3164}{\sqrt[4]{Re}}$$

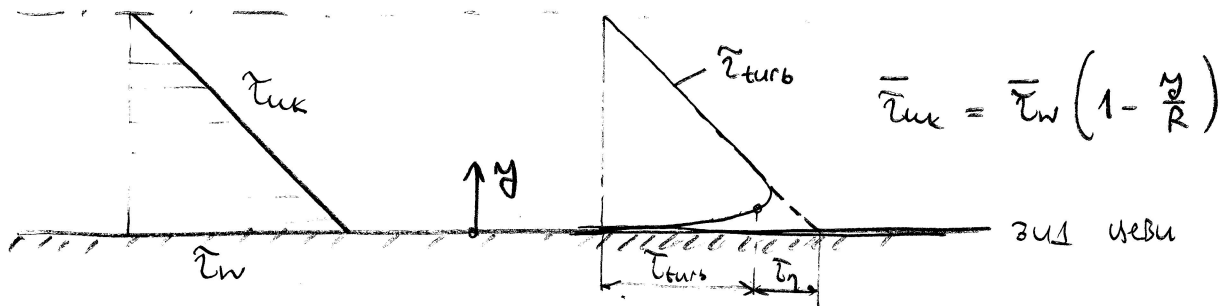


УНИВЕРЗАЛНИ ПРОФИЛ БРЗИНЕ КОЈА ТУРБУЛЕНТНОГ СТРУЈАЊА У ХИДРАУЛИЧКИ

ГЛАТКИ ЦЕВИМА



ХИДРАУЛИЧКИ ГЛАТКА ЦЕВ: вискозни подслој стојећи све неравнине на зиду цеви



У близини зида: $\bar{u} = F(\tau_w, \rho, \nu, y)$

димензијском анализом се добија: $\frac{\bar{u}}{u_\tau} = f\left(\frac{u_\tau y}{\nu}\right)$

БЕЗДИМЕНЗИЈСКА БРЗИНА: $\bar{u}^+ = \frac{\bar{u}}{u_\tau}$

БЕЗДИМЕНЗИЈСКО РАСТОЈАЊЕ ОД ЗИДА ЦЕВИ:

$$y^+ = \frac{u_\tau y}{\nu}$$

$$\Rightarrow \bar{u}^+ = f(y^+)$$

$$\tau_{luk} = \eta \frac{d\bar{u}}{dy} - \rho \overline{u'v'} = (\eta + \eta_t) \frac{d\bar{u}}{dy}$$

ПРАНТЛОВ МОДЕЛ ПУТАЊЕ МЕШАВА: $\eta_t = \rho l^2 \frac{d\bar{u}}{dy}$ - за 1-D
турбул. струј.

$$\rightarrow \tau_{luk} = \eta \frac{d\bar{u}}{dy} + \rho l^2 \left(\frac{d\bar{u}}{dy}\right)^2$$

l - дужина путање мешања (одређује се експериментално)

① Вискозни подслој

У овом делу одређујућу тлоу су доминантни вискозни смисасти

напоми:

$$y \ll R, \quad \bar{\tau}_{yx} \approx \bar{\tau}_w \rightarrow \bar{\tau}_w = \eta \frac{d\bar{u}}{dy} \rightarrow \bar{u} = \frac{\bar{\tau}_w}{\eta} y + C$$

$$\text{За } y = 0: \bar{u} = 0 \rightarrow \bar{u} = \frac{\bar{\tau}_w}{\rho \nu} y \rightarrow \bar{u} = \frac{u_\tau^2 y}{\nu}$$

$$\rightarrow \frac{\bar{u}}{u_\tau} = \frac{u_\tau y}{\nu} \rightarrow \boxed{u^+ = y^+}$$

② Прелазна област

У овом делу оба надова су истог реда величине, та се губ. јед-
нашца не може решити

③ Турбулентно ојдро

$\tau_t \gg \tau_v$; $\bar{\tau}_{yx} \approx \bar{\tau}_w$... још увек смо у близини зида

$$\rho l^2 \left(\frac{d\bar{u}}{dy} \right)^2 = \bar{\tau}_w; \quad l = \alpha y, \quad \alpha = 0.41$$

$$\rho \alpha^2 y^2 \left(\frac{d\bar{u}}{dy} \right)^2 = \bar{\tau}_w \rightarrow \frac{d\bar{u}}{dy} = \sqrt{\frac{\bar{\tau}_w}{\rho}} \frac{1}{\alpha y}$$

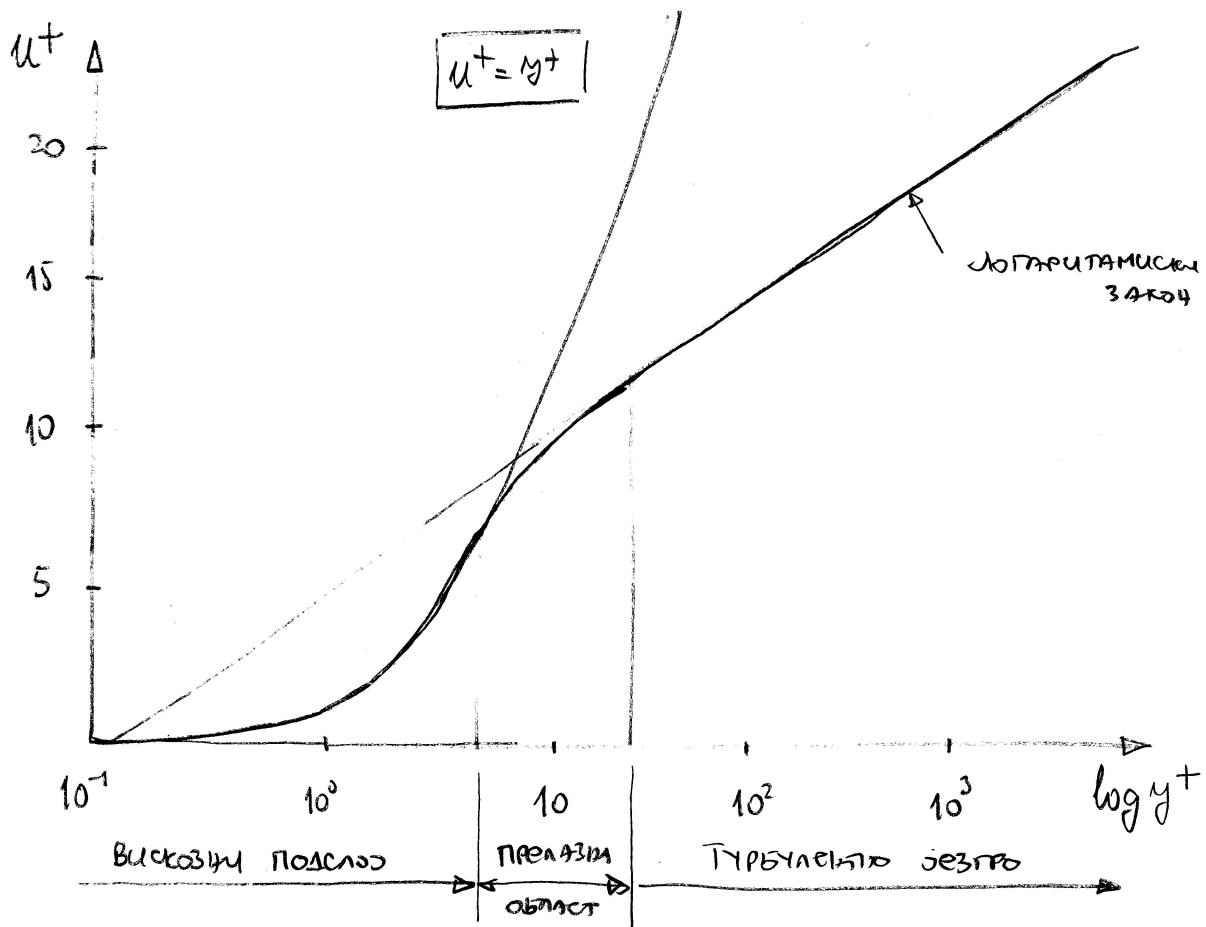
$$d\bar{u} = \frac{u_\tau}{\alpha} \frac{dy}{y}; \quad \underbrace{y^+ = \frac{u_\tau y}{\nu} \rightarrow dy^+ = \frac{u_\tau}{\nu} dy}$$

$$d\bar{u} = \frac{u_\tau}{\alpha} \frac{dy^+}{y^+} \quad \frac{dy}{y} = \frac{dy^+}{y^+}$$

$$\rightarrow \frac{\bar{u}}{u_\tau} = \frac{1}{\alpha} \ln y^+ + B \rightarrow \boxed{u^+ = A \ln y^+ + B}$$

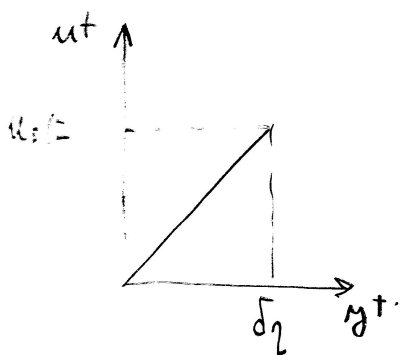
Вредности констаната се одређују експериментално:

типичне вредности: $A = 2.5$ и $B = 5.5$



Примера дельта граничного слоя:

У этой дельты $\delta_\eta = \delta_{\text{visk}}$. Средняя скорость течения за параболой линейно до значения $\bar{u}_s/2$.



$$\bar{\tau}_w = \frac{1}{8} \rho \bar{u}_s^2$$

$$\bar{\tau}_w = \eta \left. \frac{d\bar{u}}{dy} \right|_{y=0} = \eta \frac{\bar{u}_s/2}{\delta_\eta}$$

$$\rightarrow \eta \frac{\bar{u}_s}{2\delta_\eta} = \frac{1}{8} \rho \bar{u}_s^2$$

$$\frac{4\eta}{\lambda \rho \bar{u}_s} = \delta_\eta \rightarrow \frac{4}{\lambda} \frac{\nu}{\bar{u}_s D} = \frac{\delta_\eta}{D} \rightarrow \boxed{\frac{\delta_\eta}{D} = \frac{4}{\lambda} \frac{1}{Re}}$$

Блазиусова формула: $\lambda = \frac{0.3164}{\sqrt[4]{Re}} \rightarrow \boxed{\frac{\delta_\eta}{D} = \frac{12.64}{Re^{3/4}}}$

За $Re = 10^4 \rightarrow \lambda = 0.03 \rightarrow \frac{\delta_\eta}{D} = 0.01$

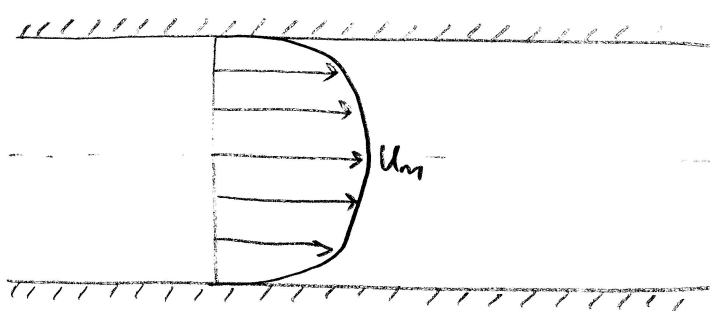
$\rightarrow D = 100 \text{ mm} \rightarrow \delta_\eta \approx 1 \text{ mm} !$

$Re \uparrow \rightarrow \delta_\eta \downarrow$

Испраживања Никурдзе (Nicuradse) су показала да се у опсегу Рејнолдсових бројева $4 \cdot 10^3 < Re < 3.2 \cdot 10^6$ профил брзинских осређене брзине се може описати следећом функцијом:

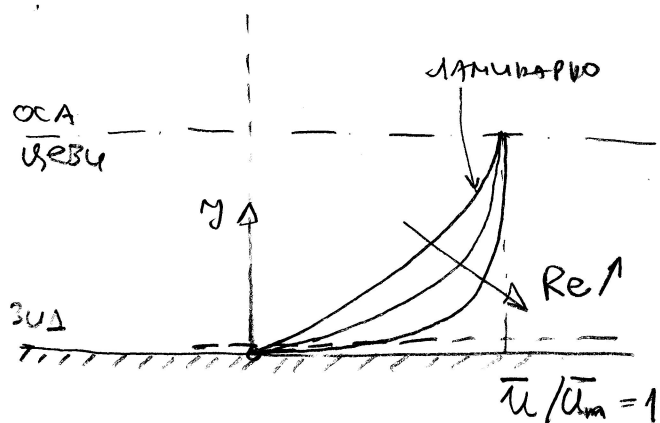
$$\bar{u} = \bar{u}_m \left(\frac{y}{R} \right)^{1/n} \rightarrow \boxed{\bar{u} = \bar{u}_m \left(1 - \frac{r}{R} \right)^{1/n}}$$

$Re = \bar{u}_s D / \nu$	$4 \cdot 10^3$	$1.1 \cdot 10^5$	$1.1 \cdot 10^6$	$2 \cdot 10^6$	$3.2 \cdot 10^6$
n	6	7	8.8	9.8	10



Не примењује се у области близу зидова јер је

$$\left. \frac{d\bar{u}}{dy} \right|_{y=0} = \infty !$$



$$\bar{\tau}_w \propto \frac{\partial \bar{u}}{\partial y}$$

$$Re \uparrow \rightarrow \bar{\tau}_w \uparrow$$

5.8 БЕРНУЛИСЕВА ЈЕДНАЧИНА ЗА ВИСКОЗАН ФЛУИД

Навије - Стоксова једначина:

$$\frac{\partial \vec{U}}{\partial t} + (\vec{U} \cdot \nabla) \vec{U} = \vec{f} - \frac{1}{\rho} \nabla p + \nu \nabla^2 \vec{U}$$

$$(\vec{U} \cdot \nabla) \vec{U} = \text{grad} \left(\frac{U^2}{2} \right) - \vec{U} \times \text{rot} \vec{U}$$

Претпоставке:

1. Сипрујаме је стационарна, $\frac{\partial}{\partial t} = 0$

2. Флуид је нестичкив: $\rho = \text{const.}$

3. Флуид се креће у пољу силе земљине теже: $\vec{f} = \vec{g}$

$$\begin{array}{c} z \uparrow \\ \downarrow \vec{g} \end{array} \quad \vec{f} = \nabla \phi_f = \text{grad} \phi_f, \quad \phi_f = -gz$$

$$\rightarrow \text{grad} \left(\frac{U^2}{2} \right) - \vec{U} \times \text{rot} \vec{U} = \text{grad} \phi_f - \text{grad} \left(\frac{p}{\rho} \right) + \nu \Delta \vec{U}$$

$$\text{grad} \left(\frac{p}{\rho} - \phi_f + \frac{U^2}{2} \right) = \vec{U} \times \text{rot} \vec{U} + \nu \nabla^2 \vec{U} \quad (\nabla^2 \equiv \Delta)$$

$$\text{grad} \left(\frac{p}{\rho} + gz + \frac{U^2}{2} \right) = \vec{U} \times \text{rot} \vec{U} + \nu \Delta \vec{U}$$

B - БЕРНУЛИСОВ ТРОМАН (МЕХАНИЧКА ЕНЕРГИЈА)

$$\text{grad} B = \vec{U} \times \text{rot} \vec{U} + \nu \nabla^2 \vec{U} \quad / \cdot \vec{U}$$

$$\vec{U} \cdot \text{grad} B = \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U}$$

φ - скаларна функција

\vec{a} - вектор

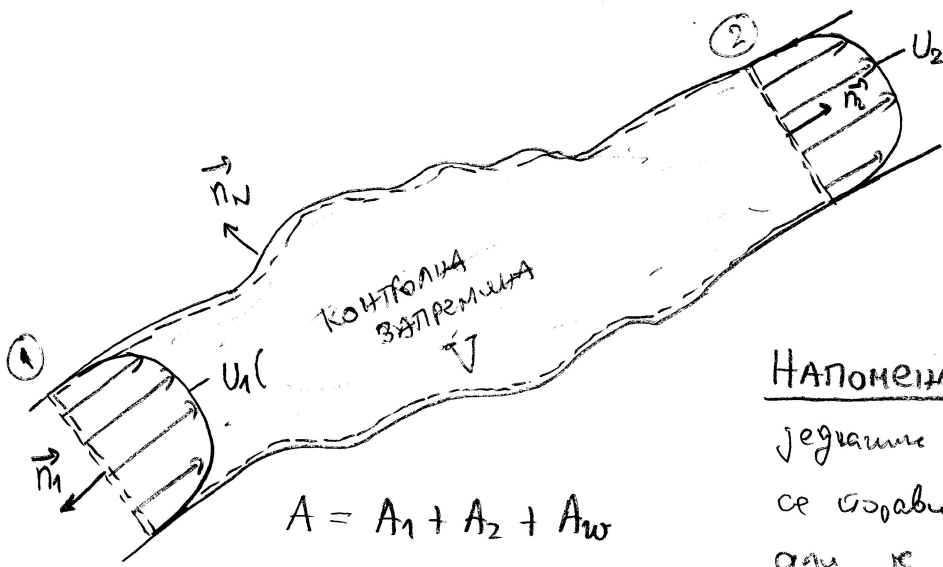
$$\nabla \cdot (\varphi \vec{a}) = \vec{a} \cdot \nabla \varphi + \varphi \nabla \cdot \vec{a}$$

$$= \vec{a} \cdot \text{grad} \varphi + \varphi \text{div} \vec{a}$$

$$\vec{U} \cdot \text{grad} B = \nabla \cdot (B \vec{U}) - \underbrace{B \nabla \cdot \vec{U}}_{0 \text{ (нестичкив фл.)}} = \nabla \cdot (B \vec{U})$$

$$\Rightarrow \boxed{\nabla \cdot (B \vec{U}) = \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U}}$$

Сада ћемо интегралити једначину у пољу које изабрамо
големи



У пресецима 1 и 2 струјање има ЈЕДНОДИМЕНЗИОСКИ карактер ($\vec{U} \parallel \vec{n}$)

НАПОМЕНА: у случају Резингсаве једнакне на десној страни да се се обраду стеног шупл. канала, али је одлична идеја!

$$\iiint_V \nabla \cdot (B\vec{U}) dV = \iiint_V \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U} dV$$

$$\oint_A \vec{n} \cdot (B\vec{U}) dA = \iiint_V \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U} dV$$

$$\oint_A \left(\frac{P}{\rho} + \frac{U^2}{2} + gz \right) (\vec{U} \cdot \vec{n}) dA = \iiint_V \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U} dV$$

$$\iint_{A_1} \frac{P}{\rho} (-U_1) dA = -\frac{P_c}{\rho} \dot{V}_1, \quad P_c - \text{притисак у месту шупл.}$$

$$\iint_{A_1} \frac{U^2}{2} (-U_1) dA = -\frac{1}{2} \iint_{A_1} U_1^3 dA = -\alpha_1 \frac{U_{1,sr}^2}{2}$$

$$\iint_{A_1} gz (-U_1) dA = -gz_c \dot{V}_1 \quad \rightarrow \text{Корисни коэф.}$$

$$-\dot{V}_1 \left(\frac{P_1}{\rho} + \alpha_1 \frac{U_{1,sr}^2}{2} + gz_1 \right) + \dot{V}_2 \left(\frac{P_2}{\rho} + \alpha_2 \frac{U_{2,sr}^2}{2} + gz_2 \right) =$$

$$= \iiint_V \nu \vec{U} \cdot \nabla^2 \vec{U} dV$$

$$\text{Једнакна континуитета: } \dot{V}_1 = \dot{V}_2 = \dot{V}$$

План на десној страни једнакне представља рад у јединици времена вискозних сила (сила шупл.) и он је негативан! Вискоз. не силе делују супротно од смера струјања!

$$\iiint_V \nu \vec{U} \cdot \nabla \vec{U} dV = - \dot{V} \gamma_{\text{губ}}$$

$\gamma_{\text{губ}}$ - "губици" механичке енергије (део механичке енергије који се дисипатира у ефектима трења и вискозитетности на површинама унутрашње енергије)

$$\frac{P_1}{\rho} + \alpha_1 \frac{U_{1, \text{sr}}^2}{2} + g z_1 - \left(\frac{P_2}{\rho} + \alpha_2 \frac{U_{2, \text{sr}}^2}{2} + g z_2 \right) = \gamma_{\text{губ}}$$

$$\rightarrow \boxed{\frac{P_1}{\rho} + \alpha_1 \frac{U_{1, \text{sr}}^2}{2} + g z_1 = \frac{P_2}{\rho} + \alpha_2 \frac{U_{2, \text{sr}}^2}{2} + g z_2 + \gamma_{\text{губ}}} \quad \left[\frac{\text{J}}{\text{kg}} \right]$$