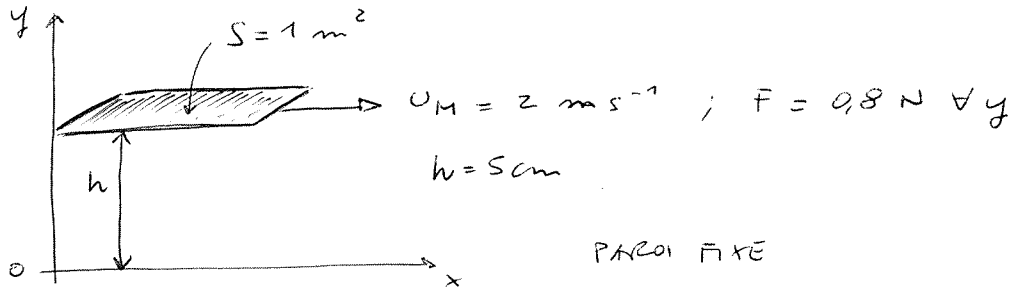


EX.1 :



$\vec{U} = (u, v, w)$

$U = u(y)$  VITESSE DIRECTION X

Q1)  $u(y=0) = 0$  à cause du FROTTEMENT VISQUEUX avec la paroi.  $y=h$   $y=0$

Q2) ON CONSTATE :  $\frac{F}{S} \propto \frac{U_M - u(0)}{h}$  INDÉP. h

$\Rightarrow \frac{F}{S} = (\mu) \frac{U_M - u(0)}{h}$

↑  
COEFF. PROPORTIONNALITÉ

$\frac{F}{S} \equiv \tau$  CONTRAINTE

$\tau = \mu \frac{U_M - u(0)}{h}$

$\Rightarrow \mu = \frac{\tau}{\frac{U_M - u(0)}{h}}$

↑  
VISCOSITÉ DYNAMIQUE

$u(0) = 0$  (paroi fixe)

$\downarrow$   
 $= \frac{0.8 \text{ N m}^{-2}}{\frac{2 \text{ m s}^{-1}}{5 \cdot 10^{-2} \text{ m}}} = 2 \cdot 10^{-2} \text{ Pa} \cdot \text{s}$

Q3) PLUS EN GÉNÉRAL :  $\tau = \mu \frac{du}{dy}$  ( le cas précédent est inclus )

↑  
F. NEWTON

Q4) PROFIL (ou RÉPARTITION) de VITESSE :

$\int_0^y \frac{du(s)}{ds} ds = \int_0^y \frac{\tau}{\mu} ds$

$u(y) - u(0) = \frac{\tau}{\mu} y \Rightarrow u(y) = \frac{\tau}{\mu} y$   $u(0) = 0$

$$v(y) = \frac{\tau}{\mu} y \quad \text{PROFIL LINÉAIRE}$$

2

$$\tau = \mu \frac{v_M - v(0)}{h} = \mu \frac{v_M}{h} \Rightarrow v(y) = \frac{v_M}{h} y$$

$$\text{a) } \vec{\nabla} \cdot \vec{v} = \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z} = 0 \Rightarrow \text{INCOMPRESSIBLE}$$
$$\begin{array}{ccc} \parallel & \parallel & \parallel \\ 0 & 0 & 0 \end{array}$$

$$\text{car } v = v(y)$$

$$v = w = 0$$

Q1)

$H_{SL} = H_0$  (Bernoulli entre SL et O, sans P.C.)

$$z_{SL} + \frac{U_{SL}^2}{2g} + \frac{p_{SL}}{\rho} = z_0 + \frac{U^2}{2g} + p_0 \Rightarrow \frac{U^2}{2g} + p_0 = z_{SL} - z_0 \equiv h_0$$

$$U_{SL} = 0 \text{ (réservoir)}$$

$$p_{SL} = p_{atm} \rightarrow p_{SL} = 0 \text{ (réf.)}$$

$$\Rightarrow H_0 = z_0 + h_0$$

$$h_1 = z_0 - \frac{z_A}{0} = z_0$$

 $\Rightarrow$ 

$$H_0 = h_1 + h_0$$

$$z_A = z_B = 0 \text{ (réf.)}$$

Q2)

$$H_B = \frac{0}{z_B} + \frac{U^2}{2g} + \frac{p_B}{\rho} = \frac{U^2}{2g} \Rightarrow \left[ H_B = \frac{U^2}{2g} \right]$$

$$p_B = p_{atm} \rightarrow p_B = 0 \text{ (réf.)}$$

Q3)

TH. BERNOULLI généralisée entre O et B:

$$H_0 = H_B + \sum_{SING} + \sum_{LIN}$$

$$\sum_{SING} = (c_0 + c_1) \frac{U^2}{2g}$$

$$\sum_{LIN} = \frac{U^2}{2g} \frac{\lambda L}{D}$$

$$\Rightarrow \left[ h_0 + h_1 = \frac{U^2}{2g} + \frac{U^2}{2g} \left[ c_0 + c_1 + \frac{\lambda L}{D} \right] \right]$$

Q4)

$$h_0 + h_1 = \frac{U^2}{2g} \left[ 1 + C_0 + C_1 + \frac{\lambda L}{D} \right] \Rightarrow$$

[4]

$$\Rightarrow U = \left[ \frac{2g (h_0 + h_1)}{1 + C_0 + C_1 + \frac{\lambda L}{D}} \right]^{1/2}$$

Q5)

$$g = 9,81 \text{ m s}^{-2}$$

$$h_0 = 10 \text{ m}; h_1 = 10 \text{ m}$$

$$C_0 = 0,5; C_1 = 1,3$$

$$L = 1000 \text{ m}$$

$$D = 1 \text{ m}$$

$$\lambda = 0,01 \Rightarrow U \approx 5,54 \text{ m s}^{-1}$$

$$q_v = U \frac{\pi D^2}{4} \approx 4,35 \text{ m}^3 \text{ s}^{-1}$$

Q6)

si  $\lambda$  est inconnu  $\Rightarrow$  Méthode graphique (ou numérique)

$$\frac{\varepsilon}{D} = 10^{-5} \quad \text{RUGOSITÉ RELATIVE}$$

$$\text{EAU: } \nu = 10^{-6} \text{ m}^2 \text{ s}^{-1}; \rho = 10^3 \text{ kg m}^{-3}$$

$$\text{LOI de COLEBROOK-WHITE: } \frac{1}{\sqrt{\lambda}} = -2 \log \left( \frac{2,51}{\text{Re} \sqrt{\lambda}} + \frac{\varepsilon}{3,710} \right)$$

$$\text{Re} \sqrt{\lambda} = \frac{D^{3/2}}{\mu} \left( \frac{2g \Delta p}{L} \right)^{1/2} = c = \text{const}$$

$$\text{où: } \mu = \nu \cdot \rho \quad \text{et} \quad \Delta p = \Delta H \quad (\text{P.C.})$$

il faut déterminer l'INTERSECTION de la COURBE  $\lambda = \frac{c^2}{\text{Re}^2}$  avec la COURBE de COLEBROOK-WHITE avec le  $\varepsilon/D$  considéré.  $\Rightarrow$

$$\Rightarrow \text{VALEURS de Re et } \lambda \Rightarrow U = \frac{\text{Re} \nu}{D} \Rightarrow q_v = U \frac{\pi D^2}{4} = \frac{\text{Re} \nu \pi D}{4} U \quad (\text{DÉBIT})$$

EX.3 :

5

Q1)  $Re = \frac{UL}{\nu}$  ; U : VITESSE RELATIVE du FLUIDE par rapport à la plaque  
 C. LIMITE LAMINAIRE

Q2)  $\delta \sim \sqrt{\nu t}$

$t \sim \frac{L}{U} \Rightarrow \delta \sim \sqrt{\frac{\nu L}{U}} \Leftrightarrow \delta = k \sqrt{\frac{\nu L}{U}} = k L \sqrt{\frac{\nu}{UL}} =$

$= \frac{k L}{Re^{1/2}} = \delta$

avec  $k = 5$  (TH. BLASIUS)

Q3)  $Re = \frac{UL}{\nu} = \frac{50 \cdot 5}{1,5 \cdot 10^{-5}} \approx 167 \cdot 10^5$

$L = 5m$

$\nu = 1,5 \cdot 10^{-5} m^2 s^{-1}$

$U = 50 m s^{-1}$

$(= 180 km/h)$

$\delta = \frac{kL}{Re^{1/2}} \approx 0,00612 m = 6,12 mm$

Q4)  $R_x = \frac{Ux}{\nu} = \frac{UL}{\nu} \frac{x}{L} = Re \frac{x}{L}$  NOMBRE de REYNOLDS LOCAL

Q5)  $Re = 10^5$  ;  $Re > Re_c \Rightarrow$  TURBULENT

POINT de TRANSITION :  $x^*$  tel que  $R_{x^*} = Re_c \Leftrightarrow$

$\Leftrightarrow \frac{Re}{L} x^* = Re_c \Rightarrow x^* = \frac{Re_c}{Re} L \approx \frac{10^5}{167 \cdot 10^5} L = \frac{L}{167} \approx$   
 $\approx 0,03 m = 3 cm$

Q6)  $x^* \ll L \Rightarrow$  ON NÉGLIGE la C.L. LAMINAIRE

$Re = 167 \cdot 10^5 \Rightarrow 10^5 < Re < 10^7 \Rightarrow C_f = \frac{0,074}{Re^{1/5}} \approx 0,0027$

~~XXXXXXXX~~

577

$$F = c_f \frac{\rho U^2}{2} L^2 \quad ; \quad \text{car } c_f = \frac{\tau_p}{\frac{\rho U^2}{2}} \Rightarrow \tau_p = c_f \frac{\rho U^2}{2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow F = c_f \frac{\rho U^2}{2} L^2$$

$$\tau_p = \frac{F}{L^2}$$

$$F \approx 0,0027 \cdot \frac{1,2}{2} \cdot 50^2 \cdot 25 = 101,25 \text{ N} \quad ; \quad \rho = 1,2 \text{ kg m}^{-3}$$

Dans ce cas:  $\delta = \frac{0,38 x}{R_x^{1/5}}$

$$x = L \Rightarrow \delta = \frac{0,38 L}{R_L^{1/5}} \approx 0,0683 \text{ m} = 6,83 \text{ cm}$$