

Centrale - PC - Physique 2 - Année  
2011

UNE ÉTUDE DYNAMIQUE DE LA  
COUCHE LIMITE

Correction proposée par Ch. Brunel - ck.brunel@free.fr

**I Préliminaire**

**I - A**

Sur une surface élémentaire  $dS$ , la force exercée par la partie supérieure du fluide sur la partie inférieure est

$$d\vec{F}_{\downarrow} = \eta dS \frac{\partial v}{\partial y} \Big|_y \vec{u}_x$$

$\eta$  s'exprime en Pa.s ou en Pl (Poiseuille)

Les particules situées en  $y + dy$  passent en  $y$  et y amènent leur quantité de mouvement transverse :  $mv_x(y + dy) \vec{u}_x$ .

Leur vitesse suivant  $\vec{u}_y$  est due à l'agitation thermique.

**I - B**

Sur un volume  $d\tau$ , on peut chercher la force suivant la direction  $\vec{u}_x$  provoquée par le passage de particules provenant des régions en  $y + dy$  et  $y$ .

Cette force est notée  $d\vec{F}_x = d\vec{F}_{\downarrow y+dy} + d\vec{F}_{\uparrow y} = d\vec{F}_{\downarrow y+dy} - d\vec{F}_{\downarrow y}$

On a

$$d\vec{F}_x = \eta dS \left( \frac{\partial v}{\partial y} \Big|_{y+dy} - \frac{\partial v}{\partial y} \Big|_y \right) \vec{u}_x$$

$$d\vec{F}_x = \eta dS dy \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \Big|_y \vec{u}_x$$

On peut généraliser ce résultat pour des particules provenant des trois directions :

$$d\vec{F}_x = \eta (\Delta v) d\tau \vec{u}_x$$

On peut généraliser ce résultat sur les trois directions :

$$d\vec{F} = \eta (\overrightarrow{\Delta} \vec{v}) d\tau$$

**I - C**

1. On écrit le TCI (théorème du centre d'inertie) à une particule de fluide dans  $(\mathcal{R})$  galiléen.

$$\begin{aligned} \mu d\tau \frac{D\vec{v}}{Dt} &= \mu d\tau \left( \frac{\partial \vec{v}}{\partial t} + (\vec{v} \cdot \overrightarrow{\text{grad}}) \vec{v} \right) \\ &= -\overrightarrow{\text{grad}} p d\tau + \eta (\overrightarrow{\Delta} \vec{v}) d\tau + \mu \vec{g} d\tau \end{aligned}$$

On retrouve l'équation de NAVIER-STOKES.

2. On étudie les projections sur le vecteur  $\vec{u}_x$  :

$$\begin{aligned} -\overrightarrow{\text{grad}} p \cdot \vec{u}_x &= \frac{\partial p}{\partial x} = 0 \\ -\vec{g} \cdot \vec{u}_x &= 0 \\ -\eta (\overrightarrow{\Delta} \vec{v}) \cdot \vec{u}_x &= \eta \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \\ -(\vec{v} \cdot \overrightarrow{\text{grad}}) v_x &= v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} = 0 \end{aligned}$$

On trouve donc

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

On trouve une équation de diffusion, de coefficient de diffusion  $\nu = \frac{\eta}{\mu}$  qui s'exprime en  $\text{m}^2\text{s}^{-1}$ .

**I - D**

La diffusion augmente le désordre du système isolé (en le rendant plus homogène), le manque d'information sur le système augmente, donc son entropie, c'est une évolution irréversible.

Mathématiquement un remplacement de  $t$  par  $-t$  dans l'équation de diffusion transforme cette équation en une équation différente : cela traduit un phénomène irréversible.

L'équation de propagation de D'ALEMBERT traduit un phénomène réversible.

$$\frac{\partial^2 X}{\partial x^2} - \frac{1}{c^2} \frac{\partial^2 X}{\partial t^2} = 0$$

**I - E**

On fait une étude en ordre de grandeur

$$\begin{aligned} \frac{\partial v}{\partial t} &\simeq \frac{v}{\tau} \\ \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} &\simeq \frac{v}{L_y^2} \end{aligned}$$

L'équation de diffusion permet donc d'avoir le résultat :

$$L_y \simeq \sqrt{\nu \tau}$$

**II Ordre de grandeur de l'épaisseur de la couche limite**

La formule précédente s'applique ici en écrivant :  $\delta \simeq \sqrt{\nu \tau} = \sqrt{\frac{\nu x_0}{U}}$

le nombre de REYNOLDS est  $\mathcal{Re}_{x_0} = \frac{U x_0}{\nu}$

On trouve donc

$$\frac{\delta}{x_0} \simeq \frac{1}{\sqrt{\mathcal{Re}_{x_0}}}$$

On peut considérer que l'épaisseur de la couche limite est négligeable dès que

$$\mathcal{Re}_{x_0} \gg 10^4 \iff \frac{\delta}{x_0} \ll 10^{-2}$$

### III Cas d'un écoulement de Poiseuille plan

#### III - A

1. (a) On étudie les projections de l'équation de NAVIER-STOKES sur les deux axes en régime stationnaire :

$$\begin{aligned} \mu \frac{\partial v_x}{\partial t} = 0 &= \eta \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} - \frac{\partial p}{\partial x} \\ 0 &= -\frac{\partial p}{\partial y} - g \end{aligned}$$

- (b) On dérive la première équation par rapport à  $x$ , à l'aide du théorème de SCHWARTZ en remarquant que  $\frac{\partial v_x}{\partial x} = 0$  et donc  $\frac{\partial}{\partial x} \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} = 0$ , on trouve donc

$$\frac{\partial^2 p}{\partial x^2} = 0$$

Donc  $\frac{\partial p}{\partial x}$  est indépendant de  $x$ .

En dérivant la seconde équation par rapport à  $x$ , on trouve  $\frac{\partial^2 p}{\partial x \partial y} = \frac{\partial}{\partial y} \frac{\partial p}{\partial x} = 0$

Donc  $\frac{\partial p}{\partial x}$  est indépendant de  $y$ .

En conclusion

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

- (c) La première équation s'écrit donc  $\frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} = \frac{K}{\eta}$ , donc  $v_x = \frac{K}{2\eta} y^2 + \alpha y + \beta$

L'écoulement est visqueux, la vitesse du fluide s'annule sur l'obstacle, donc  $v_x \left( \frac{d}{2} \right) = v_x \left( -\frac{d}{2} \right) = 0$

Par différence des deux équations, on trouve  $\alpha = 0$ , puis

$$v_x = \frac{K d^2}{8\eta} \left( 1 - \frac{4y^2}{d^2} \right)$$

2. Comme  $\frac{\partial p}{\partial x} = K$ , on en déduit que  $p = Kx + \gamma$ .  
 $\Delta p = -KL$ , d'où finalement

$$K = -\frac{\Delta p}{L}$$

Le débit volumique est par définition

$$\begin{aligned} D_v &= \iint \vec{v} \cdot d\vec{S} \\ &= \iint v_y dy dz \end{aligned}$$

On trouve donc

$$D_v = -\frac{\Delta p d^3 h}{12L\eta}$$

Cette formule est à rapprocher de la loi d'OHM pour un conducteur : le débit de charge  $I$  est proportionnel

à la différence de potentiel  $U$  divisé par la résistance électrique.

$$I = \frac{U}{R}$$

On peut donc définir une résistance hydraulique

$$R_h = \frac{12L\eta}{d^3 h}$$

3. Si  $d$  est divisée par 2, alors le débit est divisé par 8.

Si on place 2 tubes à débit divisé par 8, on obtient un débit divisé par 4.

Dans le cas d'une résistance électrique  $R_e = \rho \frac{\ell}{dh}$ , une division de  $d$  par 2, divise le courant par 2! Pour un écoulement les diminutions de section de l'écoulement réduisent considérablement le débit (voir les problèmes de circulation sanguine).

#### III - B

On atteint le régime parabolique pour l'écoulement lorsque  $\delta = \frac{d}{2}$ , à l'aide du résultat de la question précédente, on trouve donc

$$\frac{x_1}{d} = \frac{\sqrt{Re}}{2}$$

### IV Equation du mouvement dans la couche limite

#### IV - A

L'écoulement est incompressible, le volume des particules de fluide reste constant donc  $\text{div } \vec{v} = 0$

Cela donne l'équation

$$\frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} = 0$$

#### IV - B

On remarque que pour un écoulement bidimensionnel,  $(\vec{v} \cdot \text{grad}) \vec{v} = v_x \frac{\partial \vec{v}}{\partial x} + v_y \frac{\partial \vec{v}}{\partial y}$

En régime stationnaire  $\frac{\partial \vec{v}}{\partial t} = \vec{0}$

Sur les axes  $x$  et  $y$ , les équations s'écrivent :

$$v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} = -\frac{1}{\mu} \frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\eta}{\mu} \Delta v_x$$

$$v_x \frac{\partial v_y}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_y}{\partial y} = -\frac{1}{\mu} \frac{\partial p}{\partial y} + \frac{\eta}{\mu} \Delta v_y - g$$

### IV - C

1. On a les équivalences suivantes :

$$\begin{aligned} \frac{\partial v_x}{\partial x} &\sim \frac{v_x}{x_0} \\ \frac{\partial v_y}{\partial y} &\sim \frac{v_y}{\delta} \\ \text{div } \vec{v} = 0 &\Rightarrow \frac{v_x}{x_0} \sim \frac{v_y}{\delta} \end{aligned}$$

On peut donc conclure que

$$\frac{v_y}{v_x} \sim \frac{\delta}{x_0} = \frac{1}{\sqrt{Re}} \ll 1$$

2. De même, on peut écrire :

$$\begin{aligned} \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} &\sim \frac{v_x}{\delta^2} \\ \frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2} &\sim \frac{v_x}{x_0^2} \\ \frac{\partial^2 v_x}{\partial x^2} \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} &\sim \left(\frac{\delta}{x_0}\right)^2 = \frac{1}{Re} \ll 1 \end{aligned}$$

De même pour  $v_y$ .

3. Pour les termes croisés, on a :

$$\begin{aligned} v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} &\sim \frac{v_x v_y}{\delta} \sim \frac{v_x^2}{x_0} \\ v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} &\sim \frac{v_x^2}{x_0} \end{aligned}$$

Les deux termes sont du même ordre de grandeur.

4. Les projections de l'équation de NAVIER STOKES sur les deux axes donnent les résultats suivants :

$$\begin{aligned} v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} &= -\frac{1}{\mu} \frac{\partial p}{\partial x} + \nu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} \\ \frac{\partial p}{\partial y} &= -\mu g \end{aligned}$$

### IV - D

En dehors de la couche limite, l'équation de NAVIER STOKES devient l'équation d'EULER stationnaire d'où

$$\begin{aligned} 0 &= \frac{\partial p}{\partial x} \\ \frac{\partial p}{\partial y} &= -\mu g \end{aligned}$$

Donc  $\frac{\partial p}{\partial x} = 0$  en dehors de la couche limite. On trouve finalement l'équation IV-D :

$$v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} + v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2}$$

### V Autosimilitude des profils de vitesse

$$\begin{aligned} \frac{\partial v_x}{\partial x} &= \frac{U}{x_0} \frac{\partial v'_x}{\partial x'} \\ \frac{\partial v_y}{\partial y} &= \frac{U}{\delta \sqrt{Re}} \frac{\partial v'_y}{\partial y'} \end{aligned}$$

L'équation de conservation du débit s'écrit donc

$$\frac{\partial v'_x}{\partial x'} + \frac{\partial v'_y}{\partial y'} = 0$$

On transforme de même l'équation IV-D, on trouve finalement :

$$v'_x \frac{\partial v'_x}{\partial x'} + v'_y \frac{\partial v'_x}{\partial y'} = \frac{\partial^2 v'_x}{\partial y'^2}$$

### VI Equation de Blasius

#### VI - A

On a  $\theta = \frac{y}{\sqrt{x}} \sqrt{\frac{U}{\nu}}$  et  $v_x = U f(\theta)$

On calcule  $\frac{\partial v_x}{\partial x}$  :

$$\frac{\partial v_x}{\partial x} = U f' \frac{\partial \theta}{\partial x} = -\frac{U^{3/2}}{2\nu^{1/2}} f' y x^{-3/2} \quad (\text{VI.1})$$

De même  $v_y = \sqrt{\frac{\nu U}{x}} h(\theta)$ , on calcule  $\frac{\partial v_y}{\partial y}$

$$\frac{\partial v_y}{\partial y} = \sqrt{\frac{\nu U}{x}} h'(\theta) \frac{\partial \theta}{\partial y} = U \frac{h'(\theta)}{x} \quad (\text{VI.2})$$

On remplace dans l'équation  $\frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} = 0$ , on trouve :

$$h'(\theta) = \frac{1}{2} \theta f'(\theta)$$

#### VI - B

On fait une intégration par parties du résultat précédent, on trouve donc :

$$\int \theta f' = [\theta f] - \int f$$

En intégrant entre  $\theta = 0$  et  $\theta$ , l'équation ci-dessus, on a

$$h(\theta) - h(0) = \frac{1}{2} \left( \theta f - \int_0^\theta f(\xi) d\xi \right)$$

#### VI - C

Pour  $y = 0$  (soit  $\theta = 0$ ), la vitesse normale à l'obstacle est nulle (imperméable) donc  $v_y(\theta) = 0$  donc

$$h(\theta = 0) = 0$$

**VI - D**

Il faut exprimer les différents termes qui interviennent dans l'équation IV.D, on trouve :

$$v_x \frac{\partial v_x}{\partial x} = -\frac{U^{5/2}}{2\nu^{1/2}x^{3/2}} y f' f$$

$$v_y \frac{\partial v_x}{\partial y} = -\frac{U^2}{x} f' h$$

$$\nu \frac{\partial^2 v_x}{\partial y^2} = \frac{U^2}{x} f''$$

On remplace ces termes dans l'équation IV.D, en simplifiant par  $\frac{U^2}{x}$ , cela donne :

$$-\theta f f' + \theta f f' - f' \int_0^\theta f(\xi) d\xi = 2f''$$

Les deux premiers terme s'annulent, on trouve l'équation de BLASIUS.

$$f'' = -\frac{1}{2} f'(\theta) \int_0^\theta f(\xi) d\xi$$

**VII Résolution approchée de l'équation de Blasius**

Lorsque  $\theta \ll 1 \Leftrightarrow \frac{y'}{\sqrt{x}} \ll 1$ , on se trouve à l'intérieur de la couche limite.

Lorsque  $\theta \gg 1 \Leftrightarrow \frac{y'}{\sqrt{x}} \gg 1$ , on se trouve en dehors de la couche limite.

**VII - A Comportement à  $\theta$  faible**

1. Pour un écoulement visqueux (dans la couche limite), la vitesse tangentielle  $v_x$  sur la surface est nulle, donc  $v_x(0) = 0 \Rightarrow f(0) = 0$
2. On suppose que  $f'(\theta=0)$  reste bornée,  $f(\theta)$  est supposée continuellement dérivable, donc

$$\lim_{\theta \rightarrow 0} \int_0^\theta f(\xi) d\xi = 0$$

En utilisant l'équation de BLASIUS, on en déduit que

$$f^{(2)}(0) = 0$$

3. On dérive l'équation de BLASIUS, si on note  $F$  la primitive de  $f$ , on a

$$f^{(3)}(\theta) = -\frac{1}{2} f^{(2)}(F(\theta) - F(0)) - \frac{1}{2} f' f(\theta)$$

On passe à la limite en 0, comme  $\lim_{\theta \rightarrow 0} f(\theta) = 0$  et  $\lim_{\theta \rightarrow 0} f^{(2)}(\theta) = 0$ , on a

$$f^{(3)}(0) = 0$$

4. On fait un DL de TAYLOR à l'ordre 4 autour de  $\theta = 0$ , les termes d'ordre 0, 2 et 3 sont nuls donc :

$$f(\theta) = \theta f'(0) + \frac{\theta^4}{24} f^{(4)}(0)$$

5. En dérivant une fois de plus l'équation de BLASIUS, on trouve

$$f^{(4)}(0) = -\frac{1}{2} f'^2(0)$$

Cela permet d'exprimer  $b$ ,

$$b = -\frac{1}{48} f'^2(0)$$

**VII - B Comportement à  $\theta$  grand**

1. Lorsque  $\theta$  est grand, on se place en dehors de la couche limite, donc

$$v_x = U f(\theta) \rightarrow U$$

En conclusion

$$\lim_{\theta \rightarrow \infty} f(\theta) = 1$$

La fonction  $F = \int_0^\theta f(\xi) d\xi$  a sa dérivée qui est équivalente à 1 en plus infini, on en déduit que

$$F \sim_{\theta \rightarrow \infty} \theta$$

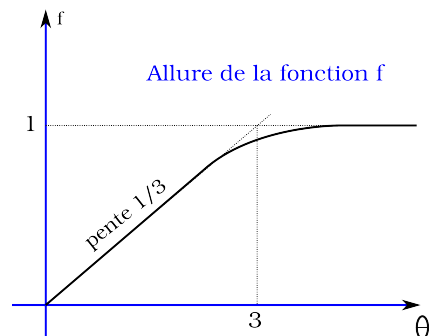
2. Pour  $\theta$  grand, l'équation de BLASIUS devient :

$$f''(\theta) \simeq -\frac{1}{2} f'(\theta) \theta$$

3.  $f'$  vérifie une équation du premier ordre, donc  $f' = A \exp\left(-\frac{\theta^2}{4}\right)$
4. La dérivée tend exponentiellement vers 0 donc  $f$  rejoint rapidement son asymptote.

**VII - C**

On obtient une courbe qui a l'allure suivante : La droite à l'origine de pente  $\frac{1}{3}$  coupe l'asymptote en  $\theta_i = 3$ .



## VIII Force de Frottement

### VIII - A

On a  $\frac{\partial v_x}{\partial y} = \frac{U^{3/2}}{\sqrt{\nu x}} f'(0)$  et  $\frac{\partial v_y}{\partial x} = 0$  en  $y = 0$ .  
Finalement

$$\frac{d^2 F}{dx dz} = \sqrt{\frac{\nu \mu^2 U^{3/2}}{x}} f'(0)$$

### VIII - B

On intègre sur la direction  $x$  entre 0 et  $L$  pour avoir la force sur un coté par unité de longueur suivant  $z$ , cela donne

$$\frac{1}{2} \frac{dF}{dz} = \frac{1}{3} \mu U^{3/2} \sqrt{\nu} \int_0^L \frac{dx}{\sqrt{x}}$$

Finalement :

$$\frac{dF}{dz} = \frac{4}{3} \mu U^{3/2} \sqrt{\nu L}$$

## IX Approche de la force de trainée par des bilans

### IX - A

1. En régime stationnaire le flux volumique sortant du volume de contrôle est nul :  $\iint \vec{v} \cdot d\vec{S} = 0$

Le flux se décompose en trois parties :

$$\iint \vec{v} \cdot d\vec{S} = a \left[ -Uh + \int_0^L v_y(x, h) dx + \int_0^h v_x(L, y) dy \right]$$

On peut donc exprimer l'intégrale demandée :

$$\int_0^L v_y(x, h) dx = \int_0^h (U - v_x(L, y)) dy$$

2. En régime stationnaire, on fait un bilan de quantité de mouvement sur le système, on trouve après projection sur l'axe horizontal, en notant  $D_m$  le débit massique,

$$[D_m v_x]_e^s = -\frac{T}{2}$$

$$\int_0^h \mu v_x^2(L, y) dy - \mu U^2 h = -\frac{T}{2}$$

On trouve  $T$  :

$$T = 2\mu U^2 \int_0^h \left[ 1 - \left( \frac{v_x(L, y)}{U} \right)^2 \right] dy$$

Cela revient à poser

$$\phi = 1 - \left( \frac{v_x(L, y)}{U} \right)^2$$

### IX - B

1. On retrouve la courbe donnée en VII-C avec  $f(\theta) = \frac{\theta}{3}$  pour  $\theta < \theta_i$  puis  $f(\theta) = 1$ .
2. On peut exprimer la fonction  $\phi$  :

$$\phi = 1 - \frac{y^2}{e^2} \text{ pour } y < e(L)$$

$$\phi = 0 \text{ pour } y \geq e(L)$$

Cela permet de calculer  $T$

$$T = 2\mu U^2 \int_0^{e(x)} \left[ 1 - \left( \frac{y}{e(x)} \right)^2 \right] dy$$

On a

$$T = 4\mu \sqrt{\nu L} U^{3/2}$$

On trouve  $T = 3 \frac{dF}{dz}$ .

3. On en déduit la valeur du coefficient  $C_x$  :

$$C_x = \frac{T}{\mu U^2 L} = \frac{4}{\sqrt{Re}}$$