

### Mc3 – Corrigé des exercices 2, 3 (fin), 4, 5, 6, 7

#### □ Exercice 2

a) Équation locale de conservation de la masse,  $\frac{\partial \rho}{\partial t} + \text{div}(\rho \vec{v}) = 0$  ou encore  $\frac{d\rho}{dt} + \rho \text{div} \vec{v} = 0$ . Un écoulement incompressible est défini par  $\frac{d\rho}{dt} = 0$ , d'où  $\boxed{\text{div} \vec{v} = 0}$ .

b)  $\|\text{div} \vec{v}\| \ll \frac{V}{L}$  équivaut à  $\frac{1}{\rho} \left| \frac{d\rho}{dt} \right| \ll \frac{V}{L}$  Or  $\left| \frac{d\rho}{dt} \right| \sim \frac{\mu}{\tau}$  donc on obtient  $\boxed{\frac{1}{\rho} \frac{\mu}{\tau} \ll \frac{V}{L}}$ .

c) L'équation de Navier-Stokes  $\rho \left( \frac{\partial \vec{v}}{\partial t} + (\vec{v} \cdot \text{grad}) \vec{v} \right) = \rho \vec{g} - \text{grad} P + \eta \Delta \vec{v}$  devient  $\boxed{\rho (\vec{v} \cdot \text{grad}) \vec{v} \approx -\text{grad} P}$  pour un écoulement parfait stationnaire où on néglige le poids. Donc  $\frac{\rho V^2}{L} \sim \frac{p}{L}$  soit  $\boxed{\rho V^2 \sim p}$ .

d) Cette équation devient  $\rho V^2 \sim \mu c^2$  soit  $\frac{\mu}{\rho} \sim \frac{V^2}{c^2} = Ma^2$ . Donc la condition  $\frac{1}{\rho} \frac{\mu}{\tau} \ll \frac{V}{L}$  est équivalente à  $\frac{Ma^2}{\tau} \ll \frac{V}{L}$ . Enfin  $V \sim \frac{L}{\tau}$  donc on trouve finalement  $\boxed{Ma^2 \ll 1}$ . Par exemple pour  $V = 120 \text{ km} \cdot \text{h}^{-1} = 33 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$ ,  $Ma = 0,1$  donc  $Ma^2 = 0,01 \ll 1$ .

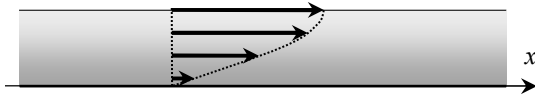
#### □ Exercice 3 (fin)

a) On a établi en classe :  $\boxed{P = P_0 - \rho g \cos \alpha (y - e)}$ .

b) L'équation (1) s'écrit finalement :  $\frac{d^2 v_x}{dy^2} = -\frac{\rho g \sin \alpha}{\eta}$ . On intègre :  $\frac{dv_x}{dy} = -\frac{\rho g \sin \alpha}{\eta} y + B$  puis  $v_x(y) = -\frac{\rho g \sin \alpha}{2\eta} y^2 + B y + C$ .

Première condition aux limites :  $v_x(0) = 0$  car la vitesse d'un fluide visqueux au contact d'une paroi solide est égale à celle de cette paroi, donc nulle ici ; on en déduit  $C = 0$ . Deuxième CL : la contrainte tangentielle de viscosité  $\eta \frac{dv_x}{dy}$  est nulle en  $y = e$  (force de

viscosité de l'air négligée), donc  $-\frac{\rho g \sin \alpha}{\eta} e + B = 0$  d'où  $B = \frac{\rho g \sin \alpha}{\eta} e$ . Finalement :  $\boxed{\vec{v}(y) = \frac{\rho g \sin \alpha}{2\eta} (2ey - y^2) \vec{e}_x}$ .



Le profil de vitesse est parabolique, avec le maximum à la surface et le minimum nul sur le plan incliné.

c)  $D_m = \iint_{\Sigma} \rho \vec{v} \cdot \vec{n} ds = \int_{y=0}^e \int_{z=0}^l \rho \frac{\rho g \sin \alpha}{2\eta} (2ey - y^2) \vec{e}_x \cdot \vec{e}_x dy dz = \frac{\rho^2 g \sin \alpha}{2\eta} l \left[ ey^2 - \frac{y^3}{3} \right]_{y=0}^e$  soit  $\boxed{D_m = \frac{\rho^2 g l e^3 \sin \alpha}{3\eta}}$ .

#### □ Exercice 4

a) Par définition :  $\vec{\Omega} = \frac{1}{2} \text{rot}(\vec{v})$ . Pour  $r < a$ ,  $\vec{\Omega} = \frac{1}{2} \text{rot}(r\omega \vec{e}_\theta) = \frac{1}{2} \frac{1}{r} \frac{d(r^2\omega)}{dr} \vec{e}_z$  soit  $\boxed{\vec{\Omega} = \omega \vec{e}_z [r < a]}$ . Pour  $r > a$ ,  $\vec{\Omega} = \frac{1}{2} \text{rot} \left( \frac{a^2\omega}{r} \vec{e}_\theta \right) = \frac{1}{2} \frac{1}{r} \frac{d(a^2\omega)}{dr} \vec{e}_z$  soit  $\boxed{\vec{\Omega} = \vec{0} [r > a]}$ . Le vecteur tourbillon est localisé (et uniforme) dans un cylindre de rayon  $a$ .

b) Équation de Navier-Stokes :  $\rho \frac{\partial \vec{v}}{\partial t} + \rho (\vec{v} \cdot \text{grad}) \vec{v} = \rho \vec{g} - \text{grad} P + \eta \Delta \vec{v}$ , avec ici  $\frac{\partial \vec{v}}{\partial t} = \vec{0}$  (écoulement stationnaire),  $\eta \Delta \vec{v} = \vec{0}$  (écoulement parfait),  $(\vec{v} \cdot \text{grad}) \vec{v} = v_\theta \frac{\partial}{\partial \theta} (v_\theta \vec{e}_\theta) = \frac{v_\theta}{r} (-v_\theta \vec{e}_r) = -\frac{v_\theta^2}{r} \vec{e}_r$ ,  $\rho \vec{g} = -\rho g \vec{e}_z$  et  $\text{grad} P = \frac{\partial P}{\partial r} \vec{e}_r + \frac{1}{r} \frac{\partial P}{\partial \theta} \vec{e}_\theta + \frac{\partial P}{\partial z} \vec{e}_z$ .

Projections :  $-\rho \frac{v_\theta^2}{r} = -\frac{\partial P}{\partial r}$  (1) ;  $0 = -\frac{1}{r} \frac{\partial P}{\partial \theta}$  donc  $P$  est indépendante de  $\theta$  ;  $0 = -\rho g - \frac{\partial P}{\partial z} \Leftrightarrow \frac{\partial P}{\partial z} = -\rho g$  (2).

Pour trouver  $P(r, z)$  on intègre d'abord (2) par rapport à  $z$  :  $P(r, z) = -\rho g z + f(r)$ . On dérive ceci par rapport à  $r$  :  $\frac{\partial P}{\partial r} = \frac{df}{dr}$ . Et on

identifie alors avec (1), soit  $\frac{df}{dr} = \rho \frac{v_\theta^2}{r}$  dans chaque domaine.

Pour  $r > a$ ,  $\frac{df}{dr} = \rho \frac{a^4 \omega^2}{r^3}$  donc  $f(r) = -\frac{\rho a^4 \omega^2}{2r^2} + A$ , d'où  $P(r, z) = -\rho g z - \frac{\rho a^4 \omega^2}{2r^2} + A$ . On trouve la constante  $A$  avec la condition

aux limites à grande distance du tourbillon :  $P(\infty, 0) = P_0 = A$  (surface libre), donc finalement  $\boxed{P(r, z) = P_0 - \rho g z - \frac{\rho a^4 \omega^2}{2r^2} [r > a]}$ .

Pour  $r < a$ ,  $\frac{df}{dr} = \rho \frac{r^2 \omega^2}{r} = \rho r \omega^2$  donc  $f(r) = \frac{1}{2} \rho r^2 \omega^2 + B$ , d'où  $P(r, z) = -\rho g z + \frac{1}{2} \rho r^2 \omega^2 + B$ . On trouve  $B$  par continuité en

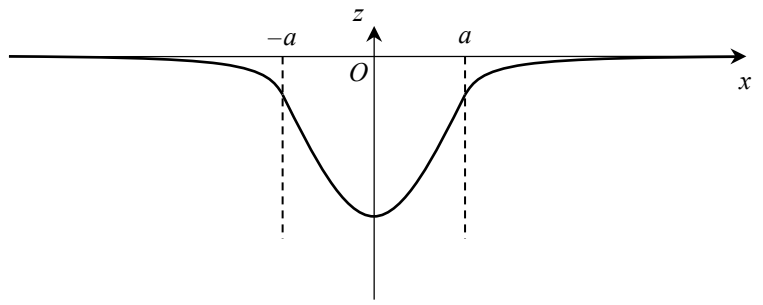
$r = a$  :  $P(a, z) = P_0 - \rho g z - \frac{\rho a^4 \omega^2}{2a^2} = -\rho g z + \frac{1}{2} \rho a^2 \omega^2 + B$  donc  $B = P_0 - \rho a^2 \omega^2$  et  $\boxed{P(r, z) = P_0 - \rho g z + \rho \omega^2 \left( \frac{1}{2} r^2 - a^2 \right) [r < a]}$ .

c) La surface libre est la surface isobare  $P(r, z) = P_0$ .

Pour  $r < a$ , cela donne  $z = \frac{\omega^2}{g} \left( \frac{1}{2} r^2 - a^2 \right)$  [ $r < a$ ] : c'est une portion de parabolôide de révolution, de concavité vers le haut, de profondeur proportionnelle à  $\omega^2$ .

Pour  $r > a$ ,  $z = -\frac{a^4 \omega^2}{2gr^2}$  [ $r > a$ ] : c'est une surface de concavité vers le bas, et tendant asymptotiquement vers le plan ( $Oxy$ ) à grande distance.

Le profil obtenu correspond bien à l'allure observée expérimentalement pour un tourbillon usuel.



Trois tourbillons dans l'eau, obtenus avec des vitesses angulaires croissantes

### □ Exercice 5

a) Voir cours.

b) L'écoulement étant incompressible et stationnaire, les débits volumique et massique sont conservés entre l'entrée et la sortie :

$$\pi R_A^2 v_A = \pi R_B^2 v_B, \text{ donc } v_B > v_A.$$

c) Les conditions sont réunies pour appliquer la relation de Bernoulli entre A et B, pris sur une même ligne de courant :  $P_A + \rho \frac{v_A^2}{2} + \rho g z_A = P_B + \rho \frac{v_B^2}{2} + \rho g z_B$ . En ordre de grandeur,  $\rho g(z_A - z_B) \approx 10^3 \times 10 \times 10^{-1} = 10^3$  Pa alors que  $P_A \approx 10^5$  Pa donc on

peut négliger ces termes, et il reste :  $P_B - P_A = \rho \left( \frac{v_A^2}{2} - \frac{v_B^2}{2} \right)$  soit  $P_B - P_A = \rho \frac{v_A^2}{2} \left( 1 - \frac{R_A^4}{R_B^4} \right)$  ( $< 0$ ).

d) Si  $P_B < \Pi$ , l'eau se transforme en vapeur, c'est-à-dire qu'on voit apparaître des bulles qui perturbent l'écoulement.

e) On veut maintenir  $P_B = P_A + \rho \frac{v_A^2}{2} \left( 1 - \frac{R_A^4}{R_B^4} \right) > \Pi$ , donc  $v_A < \sqrt{\frac{2(P_A - \Pi)R_B^4}{\rho(R_A^4 - R_B^4)}} = v_{A,\max}$ . AN  $v_{A,\max} = 0,57 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$ .

Débit volumique maximal :  $D_{V,\max} = \pi R_A^2 v_{A,\max}$ . AN  $D_{V,\max} = 1,8 \cdot 10^{-4} \text{ m}^3 \cdot \text{s}^{-1} = 0,18 \text{ L} \cdot \text{s}^{-1}$ .

### □ Exercice 6

a) La fusée a perdu une masse  $Dt$  entre 0 et  $t$ , donc  $m(t) = M + m_0 - Dt$ . À l'instant  $t$ , toute cette masse est dans la fusée et sa quantité de mouvement est donc  $\vec{p}(t) = [M + m_0 - Dt] \vec{v}(t)$ . À l'instant  $t + dt$ , la masse  $M + m_0 - Dt - D dt$  restant dans la fusée a la vitesse  $\vec{v}(t + dt)$ , tandis que la masse  $D dt$  éjectée a une vitesse  $\vec{u} + \vec{v}(t + dt)$  (voir remarque) par rapport au référentiel terrestre (loi de composition des vitesses), donc  $\vec{p}(t + dt) = [M + m_0 - Dt - D dt] \vec{v}(t + dt) + D dt [\vec{u} + \vec{v}(t + dt)] = [M + m_0 - Dt] \vec{v}(t + dt) + D dt \vec{u}$ .

Donc  $d\vec{p} = [M + m_0 - Dt] \vec{v}(t + dt) + D dt \vec{u} - [M + m_0 - Dt] \vec{v}(t)$  soit  $d\vec{p} = [M + m_0 - Dt] d\vec{v} + D dt \vec{u}$ .

Remarque : pour la vitesse du bloc éjecté, on aurait pu prendre  $\vec{u} + \vec{v}(t)$  ; dans ce cas on a un terme supplémentaire  $D dt d\vec{v}$ , que l'on néglige car c'est un infiniment petit d'ordre 2.

b) TQM :  $\frac{d\vec{p}}{dt} = \vec{P} \Leftrightarrow [M + m_0 - Dt] \frac{d\vec{v}}{dt} + D\vec{u} = [M + m_0 - Dt] \vec{g}$ . L'accélération de la fusée est donc  $\vec{a} = \frac{d\vec{v}}{dt} = \vec{g} - \frac{D}{M + m_0 - Dt} \vec{u}$ .

Remarque : le TQM peut s'écrire  $m(t) \frac{d\vec{v}}{dt} = m(t) \vec{g} - D\vec{u}$ , ce qui fait apparaître une « force de poussée »  $\vec{F} = -D\vec{u}$ .

Pour que la fusée puisse décoller, il faut que  $\vec{a}$  soit initialement orienté vers le haut, soit :  $\ddot{z}(0) = -g + \frac{D}{M + m_0} u > 0$ .

Avec les valeurs données :  $\ddot{z}(0) = -9,8 + 400 \times 2500 / 55000 = +8,4 \text{ m} \cdot \text{s}^{-2} > 0$  donc la fusée peut bien décoller.

c)  $\ddot{z}(t) = -g + \frac{D}{M + m_0 - Dt} u$  d'où  $\dot{z}(t) = v(t) = -gt - u \ln[M + m_0 - Dt] + A$ . CI :  $v(0) = -u \ln[M + m_0] + A = 0$ . Donc finalement :

$v(t) = -gt + u \ln\left(\frac{M + m_0}{M + m_0 - Dt}\right)$ . On peut intégrer encore une fois (calcul lourd et non exigible !) avec la formule

$(f \ln f - f)' = f' \ln f$  :  $z(t) = -g \frac{t^2}{2} + \frac{u}{D} ([M + m_0 - Dt] \ln[M + m_0 - Dt] - [M + m_0 - Dt]) + ut \ln[M + m_0] + B$ . On trouve finalement

$B$  avec la CI :  $z(0) = \frac{u}{D} ([M + m_0] \ln[M + m_0] - [M + m_0]) + B = 0$ . Donc  $z(t) = -g \frac{t^2}{2} - \frac{u}{D} [M + m_0 - Dt] \ln\left(\frac{M + m_0}{M + m_0 - Dt}\right) + ut$ .

d) La combustion du carburant se termine à  $t_1$  tel que  $m(t_1) = m_0 - Dt_1 = 0$  soit  $t_1 = \frac{m_0}{D}$ . AN  $t_1 = 125 \text{ s} = 2 \text{ min } 5 \text{ s}$ .

Alors  $v(t_1) = -g \frac{m_0}{D} + u \ln\left(1 + \frac{m_0}{M}\right)$ . AN  $t_1 = 4800 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$ .

### □ Exercice 7

a) L'écoulement étant incompressible, il y a conservation du débit volumique, donc  $A_{H^-} v_{H^-} = A_{H^+} v_{H^+}$ , d'où  $v_{H^-} = v_{H^+}$  puisqu'on a supposé  $A_{H^-} = A_{H^+} = A_H$ . De même on obtient  $A_g v_g = A_H v_H = A_d v_d$ .

b) Entre  $A_g$  et  $A_{H^-}$  :  $P_0 + \rho \frac{v_g^2}{2} + 0 = P_- + \rho \frac{v_H^2}{2} + 0$ . Entre  $A_{H^+}$  et  $A_d$  :  $P_+ + \rho \frac{v_H^2}{2} + 0 = P_0 + \rho \frac{v_d^2}{2} + 0$ . On élimine  $P_0$  et  $\rho \frac{v_H^2}{2}$  entre les

deux :  $P_+ - \rho \frac{v_d^2}{2} = P_- - \rho \frac{v_g^2}{2}$  ou encore  $\rho(v_g^2 - v_d^2) = 2(P_- - P_+)$ .

Entre  $A_{H^-}$  et  $A_{H^+}$ , l'écoulement n'est pas stationnaire puisque l'hélice est en rotation.

c) On définit tout d'abord un système fermé à partir de la surface de contrôle  $\Sigma$  délimitée par les sections  $A_{H^-}$  et  $A_{H^+}$  : à l'instant  $t$ , le système comporte la masse de fluide dans  $\Sigma$  et la masse  $D_m dt = \rho A_H v_H dt$  qui va entrer entre  $t$  et  $t + dt$  ; à l'instant  $t + dt$ , il comporte la masse de fluide dans  $\Sigma$  et la masse  $\rho A_H v_H dt$  qui est sortie entre  $t$  et  $t + dt$ . Bilan de quantité de mouvement :

$\frac{\vec{p}(t + dt) - \vec{p}(t)}{dt} = -\vec{F} + \vec{F}_p$  (l'action du poids étant négligée sur cet écoulement horizontal), soit  $\vec{0} = -F \vec{e}_x + P_- A_H \vec{e}_x - P_+ A_H \vec{e}_x$  (la

force de pression sur la surface latérale étant nulle par symétrie), donc  $F = (P_- - P_+) A_H = \frac{1}{2} \rho (v_g^2 - v_d^2) A_H$ .

On procède de même entre les sections  $A_g$  et  $A_d$  :  $D_m v_d \vec{e}_x - D_m v_g \vec{e}_x = -F \vec{e}_x + \vec{0}$  (surface entièrement entourée de la même pression  $P_0$ ) donc  $F = D_m (v_g - v_d)$  avec  $D_m = \rho A_H v_H = \rho A_g v_g = \rho A_d v_d$ . Si on divise membre à membre ces deux équations on obtient :

$1 = \frac{1}{2} \rho \frac{v_g + v_d}{D_m} A_H$  d'où  $v_H = \frac{v_g + v_d}{2}$ .

D'autre part, en éliminant maintenant  $v_d$  :  $F = \frac{1}{2} \rho (v_g^2 - (2v_H - v_g)^2) A_H$  soit finalement  $F = 2\rho v_H (v_g - v_H) A_H$ .

d) Faisons maintenant un bilan d'énergie cinétique sur le fluide entre les sections  $A_{H^-}$  et  $A_{H^+}$  :  $\frac{E_c(t + dt) - E_c(t)}{dt} = -\mathcal{P} + \mathcal{P}_p$  soit

$0 = -\mathcal{P} + (P_- - P_+) A_H v_H$  d'où  $\mathcal{P} = (P_- - P_+) A_H v_H = F v_H$  soit  $\mathcal{P} = 2\rho v_H^2 (v_g - v_H) A_H$ .

e) Avec le paramètre  $u$  :  $\mathcal{P} = 2\rho v_g^3 A_H u^2 (1 - u)$ . Puisque  $v_H$ ,  $v_g$  et  $v_d$  sont positives, alors  $\frac{1}{2} < u$ , et d'autre part  $u < 1$  puisque  $F$  et  $\mathcal{P}$

sont positives. Dans cet intervalle, la fonction  $u^2(1 - u)$  est maximale en  $u = \frac{2}{3}$  : alors  $F = \frac{4}{9} \rho v_g^2 A_H$  et  $\mathcal{P}_{\max} = \frac{8}{27} \rho v_g^3 A_H$ .

f) AN  $F = 110 \text{ kN}$  et  $\mathcal{P}_{\max} = 0,71 \text{ MW}$ .