

## Partie II – Déversoir de pâte

### II.1 – Modèle parfait

#### Q16. Théorème de Bernoulli :

Dans le cadre d'un écoulement parfait, stationnaire, homogène et incompressible, la pression totale  $P + \rho g z + \frac{1}{2} \rho v^2$  se conserve le long d'une ligne de courant (en posant ( $Oz$ ) un axe vertical ascendant).

Appliqué à la situation de l'exercice, cela donne : 
$$P_1 + \rho g z_1 + \frac{1}{2} \rho v_1^2 = P_2 + \rho g z_2 + \frac{1}{2} \rho v_2^2$$

Or :  $h_p(t) = z_1 - z_2$  et  $P_1 = P_2 = P_0$

D'où l'écriture de la relation de Bernoulli :  $\rho g h_p(t) + \frac{1}{2} \rho v_1^2 = \frac{1}{2} \rho v_2^2 \Leftrightarrow gh_p(t) + \frac{1}{2} v_1^2 = \frac{1}{2} v_2^2$

Q17. L'écoulement étant supposé incompressible et homogène, la conservation du débit volumique donne :

$$D_{V,1} = D_{V,2} \Leftrightarrow v_1 \pi R_1^2 = v_2 \pi R_2^2 \Leftrightarrow v_1(t) = \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^2 v_2(t)$$

Q18. D'après Q16 et Q17, on obtient :  $\frac{1}{2} \left(1 - \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^4\right) v_2^2 = gh_p(t) \Leftrightarrow v_2(t) = \sqrt{\frac{2gh_p(t)}{1 - \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^4}}$

Q19. D'après Q17, on a :  $v_1(t) = \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^2 v_2(t) \Leftrightarrow -\frac{dh_p}{dt} = \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^2 \sqrt{\frac{2gh_p(t)}{1 - \left(\frac{R_2}{R_1}\right)^4}} \Leftrightarrow \frac{dh_p}{dt} = -\sqrt{\frac{2gh_p(t)}{\left(\frac{R_1}{R_2}\right)^4 - 1}}$

Q20. Par séparation des variables, on obtient :  $\frac{dh_p}{\sqrt{h_p}} = -\sqrt{\frac{2g}{\left(\frac{R_1}{R_2}\right)^4 - 1}} dt$

On peut alors intégrer sur la durée de la vidange :

$$\int_{h_0}^0 \frac{dh_p}{\sqrt{h_p}} = -\sqrt{\frac{2g}{\left(\frac{R_1}{R_2}\right)^4 - 1}} \int_0^{\tau_p} dt \Leftrightarrow -\sqrt{h_0} = -\frac{1}{2} \sqrt{\frac{2g}{\left(\frac{R_1}{R_2}\right)^4 - 1}} \tau_p \Leftrightarrow \tau_p = \sqrt{\frac{2h_0}{g} \left[\left(\frac{R_1}{R_2}\right)^4 - 1\right]}$$

Q21. AN :  $\tau_p = 0,20 \text{ s} \ll \tau_{exp} = 1,5 \text{ s}$  le temps de vidange a été nettement sous-estimé. Il aurait fallu prendre en compte la viscosité du fluide (la pâte).

### II.2 – Modèle visqueux

Q22. La vitesse moyenne peut-être estimée :  $v_m \approx \frac{h_0}{\tau_{exp}} = 4 \cdot 10^{-2} \text{ m.s}^{-1}$

Puis le nombre de Reynolds :  $Re = \frac{\rho v_m}{\eta} = 3 \cdot 10^{-1}$

On a bien  $Re < 2 \cdot 10^3$  donc la loi de Darcy-Weisbach est valide.

Q23. La relation de Bernoulli généralisée s'écrit entre les points 1 et 2 :

$$\left(P_1 + \rho g z_1 + \frac{1}{2} \rho v_1^2\right) - \left(P_2 + \rho g z_2 + \frac{1}{2} \rho v_2^2\right) = \Delta P_c$$

Or on a toujours  $P_1 = P_2 = P_0$  et ici  $h_v(t) = z_1 - z_2$ , de plus on néglige l'effet du rétrécissement, donc  $R_1 = R_2$  ainsi  $v_1 = v_2$  (d'après Q17)

Alors :  $\rho g h_v = \frac{64\eta}{\rho dv_m} \frac{\rho v_m^2 h_v}{2} \Leftrightarrow v_m = \frac{\rho g (2R_1)^2}{32\eta} \Leftrightarrow \frac{dh_v}{dt} = -\frac{\rho g R_1^2}{8\eta}$

Q24. En intégrant la relation précédente, sachant que  $h_v(t=0) = h_0$ , on obtient :  $h_v(t) = h_0 - \frac{\rho g R_1^2}{8\eta} t$

A la fin de la vidange, on a :  $h_v(\tau_v) = 0 \Leftrightarrow h_0 - \frac{\rho g R_1^2}{8\eta} \tau_v = 0 \Leftrightarrow \tau_v = \frac{8\eta h_0}{\rho g R_1^2}$

Q25. AN :  $\tau_v = 1,3 \text{ s}$

La valeur s'approche de celle de  $\tau_{exp} = 1,5 \text{ s}$  donnée en Q21... mais l'écart relatif est encore de 13%. Pour affiner la modélisation, il faudrait tenir du rétrécissement du cylindre de  $R_1$  à  $R_2$ , ce qui introduirait une **perte de charge singulière** (et on n'aurait plus  $v_1 = v_2$  ce qui avait simplifié l'expression de la différence des pressions totales en Q23).

Troisième Partie : propulseur de plongée CCIN 2015 TPC

17) Fluides incompressibles  $\rightarrow$  conservatif du débit volumique  $DV = \int \vec{v} \cdot d\vec{s}$   
avec  $\vec{v}$  uniforme sur  $S \rightarrow DV = v S$  se conserve donc

$$DV = v S = v' S' = v_2 S_2 = v_1 S_1$$

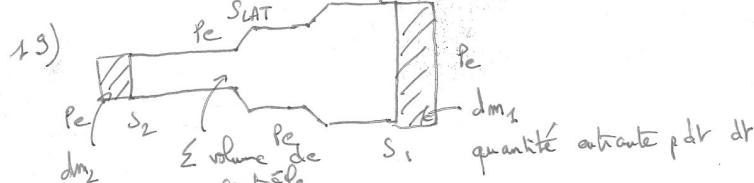
$$\text{Avec } S \approx S' \Rightarrow \sqrt{v'} \approx \sqrt{v}$$

18) En appliquant la relation de Bernoulli sur une ligne de courant parallèle à ( $\infty$ ) entre  $S$  et  $S'$ :

$$\frac{P}{\rho} + \frac{1}{2} v^2 = \frac{P_e}{\rho} + \frac{1}{2} v_1^2 \rightarrow P = P_e + \frac{\rho}{2} (v_1^2 - v^2)$$

Sur une ligne de courant tjs horizontale entre  $S_2$  et  $S'$ :

$$\frac{P_e}{\rho} + \frac{1}{2} v_2^2 = \frac{P_e}{\rho} + \frac{1}{2} v' \rightarrow P' = P_e + \frac{\rho}{2} (v_2^2 - v'^2)$$



gté sortante  $p_1$  et  
Système =  $\overset{\rightarrow}{t} \rightarrow$  fluide contenu dans  $\Sigma$  + gté entrante  $dm_1$   
 $\overset{\rightarrow}{t} + dr \rightarrow$  fluide contenu dans  $\Sigma$  + gté sortante  $dm_2$

En écoulement stationnaire, par conservatif du débit massique,  $dm_1 = dm_2$   
Le système est fermé. Bilan de gté de mvt:

$$\begin{aligned} \frac{dp}{dr} &= \vec{p}(r+dr) - \vec{p}(r) = \vec{p}\epsilon(r+dr) + \frac{d\vec{p}_e}{dr} - (\vec{p}\epsilon(r) + d\vec{p}_1) \\ &= \underbrace{\vec{p}\epsilon(r+dr)}_{\text{en régime statique}} - \vec{p}\epsilon(r) + \frac{d\vec{p}_2}{dr} - d\vec{p}_1 \end{aligned}$$

$$\text{Avec } \frac{d\vec{p}_1}{dr} = dm_1 \vec{v}_1 = dm \vec{v}_1 = Dm dr \vec{v}_1 \\ \frac{d\vec{p}_2}{dr} = dm_2 \vec{v}_2 = dm \vec{v}_2 = Dm dr \vec{v}_2$$

$$\text{donc } \frac{dp}{dr} = Dm dr (\vec{v}_2 - \vec{v}_1) \Rightarrow \frac{dp}{dr} = Dm (\vec{v}_2 - \vec{v}_1)$$

$$\text{Avec } Dm = \rho DV = \rho v S \\ \frac{dp}{dr} = \rho v S (\vec{v}_2 - \vec{v}_1)$$

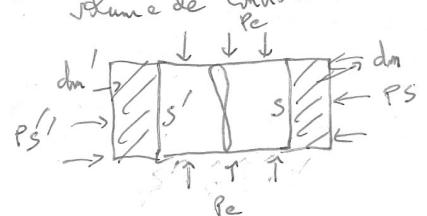
$$\text{Bilan de forces: } \frac{dp}{dr} = \sum \vec{F}_{ext} = \vec{F}_p + \vec{F}_{hélène} \rightarrow \text{fluide}$$

$$\text{avec } \vec{F}_p = \vec{0} \text{ de résultante nulle car } P_e \text{ est uniforme} \\ (\vec{F}_p = \oint \vec{p} e \cdot d\vec{S} = \oint -\nabla p e \cdot d\vec{S} = \vec{0}) \\ \text{volume de courant} = S_{LAT} + S_1 + S_2 \quad \vec{0}$$

$$\text{Donc } \frac{dp}{dr} = \vec{F} = \rho v S (\vec{v}_2 - \vec{v}_1)$$

Avec  $v_2 < v_1$ , l'hélice accélère le fluide vers l'avant du plongeur, la force exercée sur le fluide est bien selon  $\vec{v}_x$ . En act réciproque, cet écoulement impose une force sur l'hélice, et le plongeur (lié à l'hélice), de propulsion dirigée selon  $-\vec{v}_x$  (dirigée vers l'avant du plongeur).

20) Bilan de gté de mvt appliquée à ce nouveau système avec volume de contrôle entre  $S$  et  $S'$ ,



régime statique  $\rightarrow dm = dm'$   
volume de contrôle entre  $S$  et  $S'$

Par la même méthode que précédemment

$$\frac{dp}{dr} = Dm (\vec{v}' - \vec{v}) = \vec{0}$$

$$\text{donc } \frac{dp}{dr} = \sum \vec{F}_{ext} = \vec{F}_p + \vec{F}_{hélène} \rightarrow \text{fluide}$$

avec pour les forces de pression compenser sur les parties latérales mais pas sur  $S$  et  $S'$

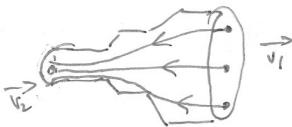
$$\vec{F}_p = (\vec{p}S - \vec{p}'S') \vec{v}_x \\ \vec{F}_p \approx (\rho - \rho') S \vec{v}_x$$

$$\text{donc } \vec{F} = -\vec{F}_p = (\rho - \rho') S \vec{v}_x$$

$$\text{D'après 18)} \quad p' - p = \frac{\rho}{2} (v_2^2 - v_1^2)$$

$$\text{Donc } \boxed{\vec{F} = \frac{\rho S}{2} (v_2^2 - v_1^2) \vec{v}_x}$$

Avec  $v_2 > v_1 \rightarrow \vec{F}$  est selon  $\vec{v}_x$  aussi ! Il signifie l'allure des lignes de courant présente un raccourcissement car  $v_2 > v_1$  (flux conservatif car écoulement incompressible et  $\operatorname{div} \vec{v} = 0$ )



Naturellement, le tube de courant présente une surface  $S_1 > S_2$  car  $v_2 > v_1$  pour conserver du débit volumique.

21) En égalisant les expressions de  $\vec{F}$ :

$$\frac{\rho S}{2} (v_2^2 - v_1^2) = \frac{\rho S}{2} (v_2 - v_1)(v_2 + v_1) = \rho S v \cdot (v_2 - v_1)$$

$$v = \frac{v_1 + v_2}{2}$$

22) a)  $P_f = \vec{F} \cdot \vec{v}$  au niveau de l'hélice

$$P_f = Dm (v_2 - v_1) \times v = Dm (v_2 - v_1) \left( \frac{v_1 + v_2}{2} \right)$$

$$\boxed{P_f = \frac{Dm}{2} (v_2^2 - v_1^2)} > 0 \quad P_f \text{ fourni par l'hélice au fluide pour l'accélérer}$$

b) Bilan d'énergie mécanique avec  $E_m = E_c + E_p$   
revient à un bilan d' $E_c$  (car  $E_p$  ne varie pas).

Prenons le système global entre  $S_1$  et  $S_2$  comme à la question 20)

$$\Delta E_c = E_c(t+\Delta t) - E_c(t) = E_{c,\text{é}(t+\Delta t)} - E_{c,\text{é}(t)} + Dm_2 \frac{v_2^2}{2} - Dm_1 \frac{v_1^2}{2}$$

On appelle statis. et  $Dm_1 = Dm_2$

$$\Delta E_c = Dm \frac{1}{2} (v_2^2 - v_1^2) \Rightarrow Dm = Dm \Delta t$$

$$\frac{\Delta E_c}{\Delta t} = Dm \frac{1}{2} (v_2^2 - v_1^2)$$

Appliquons le théorème de la puissance mécanique

$$\frac{dE_c}{dt} = P_{int} + P_{ext}$$

$P_{ext} \Rightarrow$  force exercée par l'hélice  $P_f$   
 $\Rightarrow$  force de pression =  $P_{FP} = P_e S_1 v_1 - P_e S_2 v_2 = \cancel{P_e} (S_1 v_1 - S_2 v_2)$

$$\text{Pint} = 0 \quad \text{car fluide parfait et incompressible}$$

$\cancel{P_{ext}}$   
 $\cancel{Dm}$   
 $\cancel{v}$   
 $\cancel{\Delta t}$

$$\boxed{\frac{dE_c}{dt} = P_f = \frac{Dm}{2} (v_2^2 - v_1^2)} \quad \hat{\text{Il résulte!}}$$

23) Loi de composition des vitesses donne :

$$\begin{aligned} \vec{w} &= \vec{v}_2 - \vec{v} \\ \vec{v} &= \vec{v}_1 - \vec{v} \end{aligned}$$

$$2w \quad \vec{F} = Dm (\vec{v}_2 - \vec{v}_1) = Dm (v_2 - v_1) \vec{v}_x$$

avec  $v_2 = 2v - v_1 \rightarrow v_2 - v_1 = 2v - 2v_1 = 2(v - v_1)$   
 $= 2(v - v)$

$$\boxed{\vec{F} = 2 Dm (v - v) \vec{v}_x} \rightarrow v = \frac{\vec{F}}{2 Dm} + v$$

$$P_f = F v = F \left( \frac{\vec{F}}{2 Dm} + v \right) = \frac{F^2}{2 Dm} + F v$$

$$P_f^2 = F v P_f + \frac{F^2}{2 Dm} P_f$$

$$\hookrightarrow P_f^2 - F v P_f - \frac{F^2}{2 Dm} P_f = 0 \quad \boxed{P_f = F \cdot v}$$

$$(1) \quad \boxed{P_f^2 - F v P_f - \frac{F^3}{2 Dm} = 0}$$

25) Vitesse constante  $\Rightarrow \vec{F} = \vec{0} \Rightarrow \boxed{F = T_x}$  les forces se compensent

$$\text{résultat : } D = \frac{Fv^2}{\rho S} + \frac{2F^3}{\rho S} = \frac{1}{4}(C_x \rho S_{eff})^2 v^6 + \frac{2}{8} \frac{(C_x \rho S_{eff})^3 v^6}{\rho S}$$

$$P_f = \frac{1}{2} \left[ \frac{1}{2} C_x \rho S_{eff} v^2 U + \frac{1}{2} \sqrt{(C_x \rho S_{eff})^2 + \dots} \right]$$

$$P_f = \frac{1}{4} C_x \rho S_{eff} v^3 \left[ 1 \pm \sqrt{1 + \frac{C_x S_{eff}}{S}} \right]$$

La solution 0 donne  $P_f < 0$  à rejeter, donc

$$P_f = \frac{1}{4} C_x \rho S_{eff} \left[ 1 + \sqrt{1 + \frac{C_x S_{eff}}{S}} \right] v^3$$

26) AN avec  $v = 5 \text{ km} \cdot \text{h}^{-1} = \frac{5}{3,6} \text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$

$$\frac{C_x S_{eff}}{S} = 0,8 \times \frac{0,12}{0,9407} = 0,152 \ll 1 !$$

$$P_f \approx \frac{1}{4} C_x \rho S_{eff} v^3 = 2,7 \times v^3 = 7,2 \text{ W} !$$

avec  $v = 10 \text{ km} \cdot \text{h}^{-1} \Rightarrow P_f \approx 58 \text{ W} \rightarrow \text{facteur } 4 \% \text{ à la puissance de } 220 \text{ W} ! \text{ annoncée !}$

On a négligé le caractère non-parfait de l'écoulement avec pertes par viscosité lors de la sortie de l'hélice au contact de l'eau ... (frottement...)