### **Application 1**

## Télécabine à stabilité accrue : le funitel – Corrigé

Mines Ponts PSI - 2003.



#### Mise en situation

#### Objectif

On étudiera la situation suivante (qui correspond à la situation la plus défavorable) : redémarrage de l'installation après un incident avec une accélération de  $0,15\,\mathrm{m\,s^{-2}}$ . On se place à l'instant ou la vitesse de  $7,2\,\mathrm{m\,s^{-1}}$  va être atteinte, 8 cabines chargées de passagers sont en montée, 8 cabines vides sont en descente et un vent de vitesse  $V_e = 30\,\mathrm{m\,s^{-1}}$  souffle parallèlement à la ligne dans le sens de la descente.

**Question 1** Déterminer l'énergie cinétique galiléenne, notée  $E_{c_T}$ , des 4 brins de câble, de l'ensemble des cabines sur la ligne et de la motorisation, en fonction de  $M_c$ ,  $M_p$ ,  $\mu$ , L, V,  $D_P$  et  $I_M$ .

#### Correction

- ► Énergie cinétique des 4 brins de câbles :  $\mathscr{E}_c$  (cables/0) =  $\frac{1}{2}4L\mu V^2$ .
- Énergie cinétique des 8 cabines montantes :  $\mathscr{C}_c\left(C_m/0\right) = \frac{1}{2}8\left(M_c + M_p\right)V^2$ .
- ► Énergie cinétique des 8 cabines descendantes :  $\mathscr{E}_c(C_d/0) = \frac{1}{2}8M_cV^2$ .
- ► Énergie cinétique de la motorisation :  $\mathscr{E}_{c}$  (M/0) =  $\frac{1}{2}I_{M}\omega_{M}^{2}$ .

On a par ailleurs  $V = \omega_M \cdot \frac{D_p}{2}$ .

On a donc 
$$\mathscr{C}_c(\Sigma/0) = \frac{1}{2} \left( 4L\mu + 16M_c + 8M_p + I_M \frac{4}{D_p^2} \right) V^2.$$

On a donc  $M_{\text{eq}} = 4L\mu + 16M_c + 8M_p + I_M \frac{4}{D_p^2} = 4 \times 1669 \times 8,47 + 16 \times 2500 + 8 \times 2080 + 1600 \times 10^{-2}$ 

$$575 \times 10^3 \frac{4}{16} = 256\,936\,\text{kg et}\,\mathscr{C}_c(\Sigma/0) = 6.7\,\text{MJ}.$$

**Question 2** Déterminer la puissance galiléenne, notée  $P_p$ , des actions de pesanteur sur l'installation en fonction de  $M_p$ , V, h, g et L.

#### Correction

Les puissances de la pesanteur sur les cabines montantes s'exprime ainsi :

$$\mathcal{P}(\text{pes} \to C_m/0) = \{\mathcal{T}(\text{pes} \to C_m)\} \otimes \{\mathcal{V}(C_m/0)\} = 8\left\{\frac{-(M_c + M_p)}{0}g^{\frac{-1}{2}}\right\}_{G_c} \otimes \left\{\frac{\overrightarrow{0}}{V_i}\right\}_{G_c}$$

$$= -8 (M_c + M_p) gV \overrightarrow{z} \cdot \overrightarrow{i} = -8 (M_c + M_p) gV \sin \alpha.$$

Les puissances de la pesanteur sur les cabines descendantes s'exprime ainsi :

$$\mathcal{P}(\text{pes} \to C_d/0) = \{\mathcal{T}(\text{pes} \to C_d)\} \otimes \{\mathcal{V}(C_d/0)\} = 8\left\{\begin{array}{c} -M_c g \overrightarrow{z} \\ \overrightarrow{0} \end{array}\right\}_{G_c} \otimes \left\{\begin{array}{c} \overrightarrow{0} \\ -V \overrightarrow{i} \end{array}\right\}_{G_c}$$

$$= 8M_c g V \overrightarrow{z} \cdot \overrightarrow{i}$$
$$= 8M_c g V \sin \alpha.$$

Remarque : la puissance de la pesanteur sur le câble sont opposées pour la partie montante et la partie descendante.

Ainsi,  $\mathcal{P}(\text{pes} \to C_d + C_m/0) = 8M_c gV \sin \alpha - 8(M_c + M_p) gV \sin \alpha = -8M_p gV \sin \alpha = -359289 \text{ W}.$ 

**Question 3** Après avoir évalué la vitesse relative et l'action du vent sur une cabine en montée et une cabine en descente, déterminer la puissance galiléenne, notée  $P_v$  des actions du vent sur l'ensemble des cabines en fonction de  $\rho$ ,  $S_f$ , V,  $V_e$  et  $\alpha = \arcsin(h/L)$ .

# Correction Le vent va dans le sens de la descente. En montée V.C. vent/C.

Le vent va dans le sens de la descente. En montée,  $\overrightarrow{V(G_c, \text{vent}/C_m)} = \overrightarrow{V(G_c, \text{vent}/0)} - \overrightarrow{V(G_c, C_m/0)} = -V_e \overrightarrow{i} - V \overrightarrow{i}$ .

En descente,  $\overrightarrow{V(G_c, \text{vent}/C_d)} = \overrightarrow{V(G_c, \text{vent}/0)} - \overrightarrow{V(G_c, C_d/0)} = -V_e \overrightarrow{i} + V \overrightarrow{i}$ .

Les puissances du vent sur les cabines montantes s'expriment ainsi :  $p = \frac{1}{2}\rho V_a^2 =$ 

$$\frac{1}{2}\rho\left(-V-V_{e}\right)^{2}\mathcal{P}\left(\text{vent}\to C_{m}/0\right) = \left\{\mathcal{T}\left(\text{vent}\to C_{m}\right)\right\}\otimes\left\{\mathcal{V}\left(C_{m}/0\right)\right\} = 8\left\{\begin{array}{c} -pS_{f}\overrightarrow{y}\\ \overrightarrow{0} \end{array}\right\}_{G_{c}}\otimes\left\{\left(\overrightarrow{S}_{c}\right)\right\}$$

$$\left\{ \begin{array}{c} \overrightarrow{0} \\ V \overrightarrow{i} \end{array} \right\}_{G_c} = -8S_f V \frac{1}{2} \rho \left(V + V_e\right)^2 \cos \alpha.$$

Les puissances du vent sur les cabines montantes s'expriment ainsi :  $p = \frac{1}{2}\rho V_a^2$ 

$$\frac{1}{2}\rho\left(V-V_{e}\right)^{2}\mathcal{P}\left(\text{vent}\to C_{m}/0\right)=\left\{\mathcal{T}\left(\text{vent}\to C_{m}\right)\right\}\otimes\left\{\mathcal{V}\left(C_{m}/0\right)\right\}=8\left\{\begin{array}{c}-pS_{f}\overrightarrow{y}\\\overrightarrow{0}\end{array}\right\}_{G_{e}}\otimes$$

$$\left\{ \begin{array}{c} \overrightarrow{0} \\ -V \overrightarrow{i} \end{array} \right\}_{G_c} = 8S_f V \frac{1}{2} \rho \left( V - V_e \right)^2 \cos \alpha.$$

Au final, 
$$\mathcal{P}\left(\text{vent} \to C_m + C_d/0\right) = 8S_f V \frac{1}{2} \rho \left((V - V_e)^2 - (V + V_e)^2\right) \cos \alpha$$

$$=8S_fV\frac{1}{2}\rho\left(-4VV_e\right)\cos\alpha$$

= 
$$-16S_f \rho V^2 V_e \cos \alpha$$
. On a donc  $\mathcal{P}$  (vent  $\rightarrow C_m + C_d/0$ ) =  $-218677$  W

**Question 4** En déduire une estimation de la puissance galiléenne nécessaire, notée  $P_T$  pour l'entrainement de la ligne entre les gares dans la situation étudiée. La puissance effectivement installée par le constructeur est de 1560 kW, commentez vos résultats par rapport à cette valeur.

#### Correction

On applique le théorème de l'énergie cinétique :

$$\frac{d\mathscr{E}_c\left(\Sigma/0\right)}{dt} = \mathscr{P}\left(\text{vent} \to C_m + C_d/0\right) + \mathscr{P}\left(\text{pes} \to C_m + C_d/0\right) + \mathscr{P}\left(\text{frottement} \to \Sigma/0\right) + \mathscr{P}\left(\text{moteur} \to \Sigma/0\right).$$

On a donc, en régime permanent :  $0 = -229672 - 359289 - 400000 + P_T P_T = 218677 + 359289 + 400000 = 977966 W <math>\simeq 1000$  kW.

En tenant compte de l'accélération, on a  $P_T = 1000 \, \mathrm{kW} + M_{\mathrm{eq}} V \dot{V} = 1000 \, \mathrm{kW} + M_{\mathrm{eq}} 7, 2 \cdot 0, 15 \simeq 1266 \, \mathrm{kW}$ 

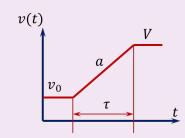
Le surplus de puissance est nécessaire en cas de situation plus défavorable (plus de vent, dépassement du nombre de passagers...).

**Question 5** Quelle est alors la durée t de la phase d'accélération? Exprimer la longueur x (en mètre) de la zone rectiligne en fonction de a,  $v_0$ , t et V. Pour que l'accélération



de  $1.3\,\mathrm{m\,s^{-2}}$  permette le lancement des cabines de  $v_0=0.3\,\mathrm{m\,s^{-1}}$  à  $V=7.2\,\mathrm{m\,s^{-1}}$ , l'application numérique donne environ :  $x=20\,\mathrm{m}$ .

#### Correction



On a v(t) = at + k. Par ailleurs,  $v(t_2) = V = at_2 + k$  et  $v(t_1) = v_0 = at_1 + k$ . On a donc  $V - v_0 = a\tau$  soit  $\tau = \frac{V - v_0}{a} = \frac{6,9}{1,3} = 5,3$  s. La distance parcourue pendant la durée  $\tau$  correspond à l'intégrale de la vitesse soir à l'aire sous la courbe. On a donc  $x = \tau \cdot \frac{1}{2} (V + v_0) = 5,3 \times 0,5 \times 7,5 = 19,875$  m.