

Ex 1

$$\begin{aligned}
 1. \mathcal{M}_\Delta(\vec{P}) &= P \times AB \quad (\text{bras de levier max}) \\
 &= m \times g \times AB \\
 &= 70 \times 9,8 \times 0,18 \\
 &= 1,2 \times 10^2 \text{ N.m}
 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 2. \mathcal{M}_\Delta(\vec{P}) &= P \times AB \times \cos 30 \\
 &= 70 \times 9,8 \times 0,18 \times \cos 30 \\
 &= 1,1 \times 10^2 \text{ N.m}
 \end{aligned}$$

Ex 2

$$1. \Delta E_c = \frac{1}{2} m v^2 - 0 = \frac{1}{2} \times 75 \times 10^3 \times \left( \frac{250}{3,6} \right)^2 = 1,8 \times 10^8 \text{ J}$$

$$\begin{aligned}
 2. W_{AB}(\vec{F}) &= F \times AB \quad \text{car } \vec{F} \text{ et } \vec{AB} \text{ de même sens} \\
 &= 320 \times 10^3 \times 800 \\
 &= 2,6 \times 10^8 \text{ J}
 \end{aligned}$$

$$3. W_{AB}(\vec{P}) = 0 ; W_{AB}(\vec{R}_N) = 0 \quad : \text{ ces deux forces sont perpendiculaires au déplacement.}$$

$$W_{AB}(\vec{f}) = -f \times AB \quad : f \text{ est opposée au déplacement.}$$

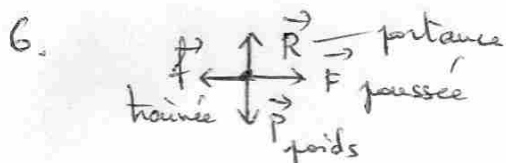
$$4. \Delta E_c = W_{AB}(\vec{f}) + W_{AB}(\vec{F}) \text{ d'après le th. de l'E}_c.$$

$$1,8 \times 10^8 = -f \times 800 + 2,6 \times 10^8 \quad \text{donc } f = \frac{-1,8 \times 10^8 + 2,6 \times 10^8}{800}$$

$$f = 10^5 \text{ N}$$

$$5. f = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot C_x \cdot S \cdot v^2$$

masse volumique de l'air  $\rho$  / dépend de la géométrie de l'avion / "section transversale" de l'avion  $S$  / vitesse de l'avion  $v$



MRU donc  $\vec{f} + \vec{F} + \vec{P} + \vec{R} = \vec{0}$   
d'après le PFD.

$$\begin{aligned}
 7. E_m &= E_c + E_{pp} = \frac{1}{2} m v^2 + m \cdot g \cdot z = \frac{1}{2} \times 75 \times 10^3 \times \left( \frac{250}{3,6} \right)^2 + 75 \times 10^3 \times 9,8 \times 10^4 \\
 E_m &= 7,5 \times 10^9 \text{ J}
 \end{aligned}$$