Physique : DM1

Nasa's Mars Exploration Program (Centrale PC-2022)

Q1) Dimension

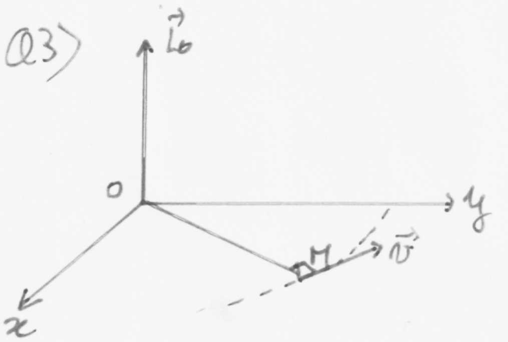
$$\vec{F} = -\frac{Gmm'}{r^2}\vec{u}_r \Rightarrow [G] = [F]L^2M^{-2}$$
$$= MLT^{-2}L^2M^{-2}$$
$$\Rightarrow \boxed{[G] = M^{-1}L^3T^{-2}}$$

Unité : $\boxed{m^3 kg^{-1} s^{-2}}$

Q2) TMC pour m en $\mathcal{R}_g$:

$$\frac{d\vec{L_O}}{dt} = \Sigma\vec{M_O} = \vec{OM} \wedge \vec{F}$$
$$= r\vec{u_r} \wedge F\vec{u_r} = \vec{0}$$
$$\Rightarrow \boxed{\vec{L_O} = \vec{cste}}$$

Q3)



$\vec{L_O} = \vec{cste} = \vec{OM} \wedge m\vec{v}$

$\Rightarrow$ Le plan formé par $\vec{OM}$ et $m\vec{v}$ est forcément le m̂ au cours du temps et orthogonal à $\vec{L_O}$

$\rightarrow$ le mouvement est plan

Calcul de L_O : $\vec{L_O} = mr^2\dot{\theta}\vec{u_z} = mC\vec{u_z}$

$$\Rightarrow \boxed{C = r^2\frac{d\theta}{dt} = \frac{L_O}{m}}$$: constante des aires

Q4) PFD pour m en $\mathcal{R}_g$: $\frac{mv^2}{R} = \frac{Gmm'}{R^2} \Rightarrow v^2 = \frac{GM_S}{R}$

d'où $v = \sqrt{\frac{GM_S}{R}}$ A.N. $\boxed{\begin{cases} v_T = 2{,}98.10^4 ms^{-1} \\ v_M = 2{,}42.10^4 ms^{-1} \end{cases}}$

Q5) . Or $E_c = \frac{1}{2}mv^2 \Rightarrow \boxed{E_c = \frac{1}{2}\frac{GmM_S}{R}}$

. Et $E_m = E_p + E_c \Rightarrow \boxed{E_m = -\frac{1}{2}\frac{GmM_S}{R} = -E_c}$

Q6) Par définition : $T = \frac{2\pi R}{v} = 2\pi R\sqrt{\frac{R}{GM_S}}$

$\Rightarrow \boxed{T^2 = \frac{4\pi^2}{GM_S}R^3}$

Q7) Cf Annexe

Q8) . On écrit l'E_m de deux façons :

$$\frac{1}{2}mv^2 - \frac{GmM_S}{R} = -\frac{GmM_S}{2a}$$

$$\Leftrightarrow \frac{V_T'^2}{2} - \frac{GM_S}{R_T} = -\frac{GM_S}{R_T+R_M}$$

$$\Leftrightarrow \frac{V_T'^2}{2} - V_T^2 = -\frac{GM_S}{R_T+R_M}$$

$$\Leftrightarrow V_T'^2 = 2V_T^2 - \frac{2GM_S}{R_T+R_M}$$

$$= 2V_T^2 - 2V_T^2 \cdot \frac{R_T}{R_T+R_M}$$

On pose $\begin{cases} a_T = R_T \\ a_M = R_M \end{cases}$ $\Rightarrow \boxed{V_T' = V_T\sqrt{\frac{2R_M}{R_T+R_M}}}$

D'où $\Delta V_T = V_T' - V_T = V_T\left[\sqrt{\frac{2R_M}{R_T+R_M}} - 1\right] = \underline{\underline{2{,}93.10^3\,ms^{-1}}}$

Q9) Le vaisseau va mettre $\frac{1}{2}$ période t.q :

$$a^3/T^2 = \frac{GM_s}{4\pi^2} \Leftrightarrow T = 2\pi\sqrt{\frac{a^3}{GM_s}}$$

$$\Rightarrow \boxed{\Delta t = \pi\sqrt{\frac{a^3}{GM_s}}} = 259 \text{ jours}$$

Q10) Mars décrit une trajectoire circulaire en T_M.

——— portion de trajectoire circulaire en Δt.

$$\Rightarrow \frac{\Delta t}{T_M} = \frac{\beta_0}{2\pi} \quad \text{avec} \quad T_M = T_T\left(\frac{a_M}{a_T}\right)^{3/2} = 687 \text{ jours}$$

$$\Rightarrow \pi - \alpha_0 = 2\pi\frac{\Delta t}{T_M}$$

$$\Rightarrow \boxed{\alpha_0 = \pi - \frac{2\pi\Delta t}{T_M}} = \underline{\underline{0{,}772 \text{ rad} \simeq 44{,}3^\circ}}$$

cf Annexe : Schéma

Q11) . Si le vaisseau parcourt une ellipse supplémentaire il aura effectué $2\Delta t = 518$ jours en orbite

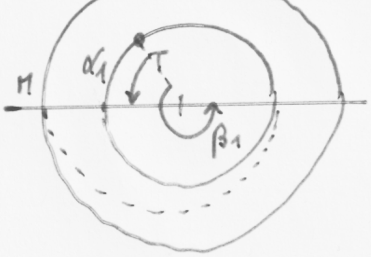
. La terre a effectué pendant ce temps 1 orbite complète plus un angle θ_T t.q :

$$\underline{\underline{\theta_T}} = \frac{518-365}{365}\cdot 2\pi = \underline{\underline{2{,}63 \text{ rad} \simeq 151^\circ}}$$

$\Rightarrow$ Le vaisseau ne sera pas en phase pour atterrir

Q12) La terre parcourt la trajectoire circulaire en T_T.

——— la portion de trajectoire circulaire en Δt.



$$\text{d'où } \frac{\Delta t}{T_t} = \frac{\beta_1}{2\pi} = \frac{\alpha_1 + \pi}{2\pi}$$

$$\text{d'où } \boxed{\alpha_1 = \frac{2\pi\Delta t}{T_t} - \pi} = \underline{\underline{1{,}32 \text{ rad} = 75^\circ}}$$

Q13) • Au départ l'angle entre Mars et la terre est α_0. Au cours du temps on aura : $\alpha(t) = \alpha_0 + \left(\underbrace{\frac{2\pi}{T_M}}_{\omega_M} - \underbrace{\frac{2\pi}{T_T}}_{\omega_T}\right) t$

• La mission sur Mars va se terminer quand $\alpha = \alpha_1 \, [2\pi]$

$$\Leftrightarrow \alpha_0 + 2\pi t_1 \left(\frac{1}{T_M} - \frac{1}{T_t}\right) = \alpha_1 + 2n\pi$$

D'où $\boxed{t_1 = \dfrac{\alpha_1 - \alpha_0 + 2\pi n}{2\pi\left(1/T_M - 1/T_t\right)}} = 712$ jours.

$\Rightarrow$ Mission sur Mars : $\underline{\Delta t_{Mars}} = 712 - 259 = \underline{\underline{453 \text{ jours}}}$

$\Rightarrow$ Mission totale : $\underline{\Delta t_{TOT}} = 712 + 259 = \underline{\underline{971 \text{ jours}}}$

. La période d'attente entre 2 fenêtres de lancement la période relative ainsi :

$$\omega_{relatif} = \omega_T - \omega_M \Leftrightarrow \frac{2\pi}{T_{relatif}} = \frac{2\pi}{T_T} - \frac{2\pi}{T_M}$$

$$\Leftrightarrow T_{relatif} = \frac{1}{\left(\frac{1}{T_T} - \frac{1}{T_M}\right)}$$

$$\Leftrightarrow \boxed{T_{relatif} = \frac{T_T . T_M}{T_M - T_T}} \Rightarrow \Delta t_{attente} = T_{relatif} = \underline{\underline{779 \text{ jours}}}$$

Q14) $\underline{\text{cf Annexe}}$

Q15) Le point de départ a une vitesse orthoradiale, il s'agit donc d'un extrémum de r. On voit facilement sur l'annexe 2 qu'il s'agit du périhélie

Q16) . Au périhélie : $r_p = \frac{p}{1+e} = a_T$

. À l'arrivée : $a_M = \frac{p}{1+e\cos\left(\frac{3\pi}{4}\right)} = \frac{p}{1-e/\sqrt{2}}$

D'où $a_M = \frac{a_T(1+e)}{1-e/\sqrt{2}} \Leftrightarrow a_M(1-e/\sqrt{2}) = a_T(1+e)$

$\Leftrightarrow e\left[a_T + a_M/\sqrt{2}\right] = a_M - a_T$

$\Leftrightarrow \boxed{e = \frac{a_M - a_T}{a_T + a_M/\sqrt{2}}} = \underline{\underline{0{,}251}}$

. Pour le tracé, on peut calculer $a_a = \frac{p}{1-e} = a_T\frac{1+e}{1-e} \simeq 1{,}67\, a_T$.

Q17) Soit $2a = a_a + a_T = a_T\left(1 + \frac{1+e}{1-e}\right) = a_T\left(\frac{2}{1-e}\right)$

d'où $E_m = -\frac{GmM_S}{2a} = -\frac{GmM_S}{2a_T}(1-e)$

or $\frac{GM_S}{a_T} = V_T^2 \Rightarrow \boxed{E_m = -\frac{mV_T^2}{2}(1-e)}$

Q18) On réécrit E_m : $E_m = -\frac{mV_T^2}{2(1-e)} = \frac{1}{2}mV_T''^2 - \frac{GmM_S}{a_T}$

$= \frac{1}{2}mV_T''^2 - mV_T^2$

$\Rightarrow V_T''^2 = 2V_T^2 - V_T^2(1-e)$

$\Rightarrow \boxed{V_T'' = V_T\sqrt{(1+e)} = 3{,}34.10^4 ms^{-1}}$

Q19) D'où $\boxed{\Delta V_T' = V_T'' - V_T = V_T\left(\sqrt{1-e} - 1\right)} = \underline{\underline{3{,}53.10^3 ms^{-1}}}$

Q20) Soit $\vec{L_O} = \vec{OM} \wedge m\vec{v} = mC\vec{u_z} = a_T\vec{u_r} \wedge v_T''\vec{u_\theta}$

$\Rightarrow \boxed{C = \frac{L_O}{m} = a_T V_T''}$

Q21) Soit $r^2 \dfrac{d\theta}{dt} = C \iff dt = \dfrac{r^2 d\theta}{C}$

$$\Rightarrow \Delta t' = \frac{1}{C} \int_0^{3\pi/4} \frac{a_T^2 (1+e)^2}{(1+e\cos\theta)^2} \, d\theta$$

$$= \frac{a_T^2 (1+e)^2}{C} \times 2{,}15$$

$$\Rightarrow \Delta t' = \frac{a_T (1+e)^2}{V_T''} . 2{,}15 = \underline{\underline{175 \text{ jours}}}$$

La durée du trajet a été réduit de 259 - 175 = 84 jours.

FEUILLE A RENDRE AVEC SA COPIE

Questions 7 et 10

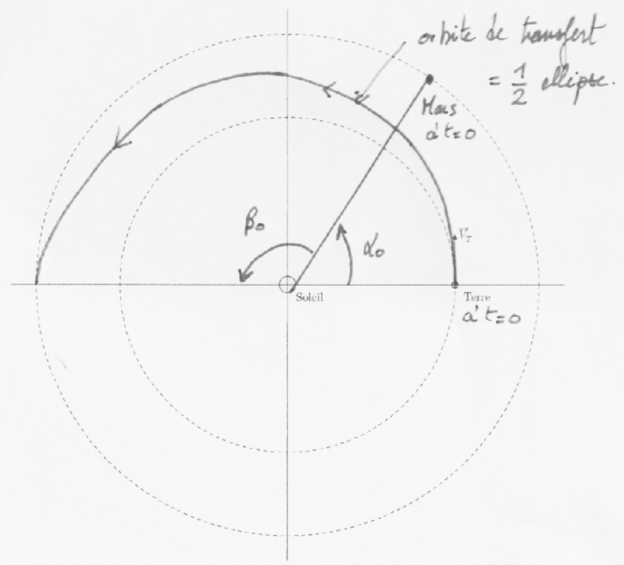


Figure A

Questions 14 et 16

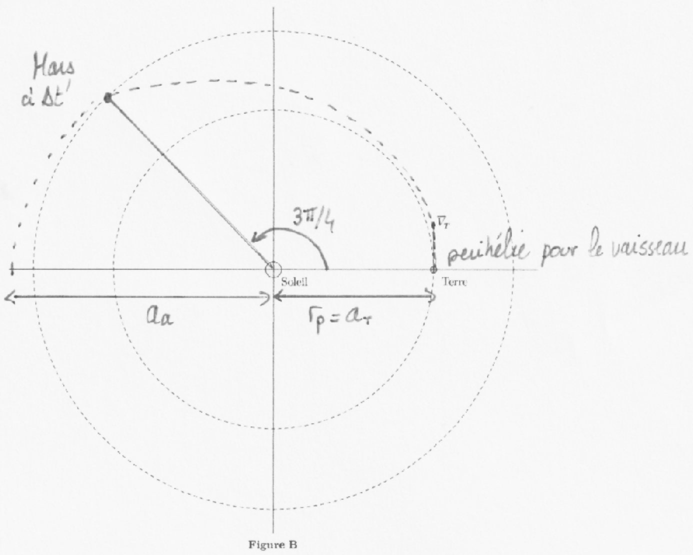


Figure B