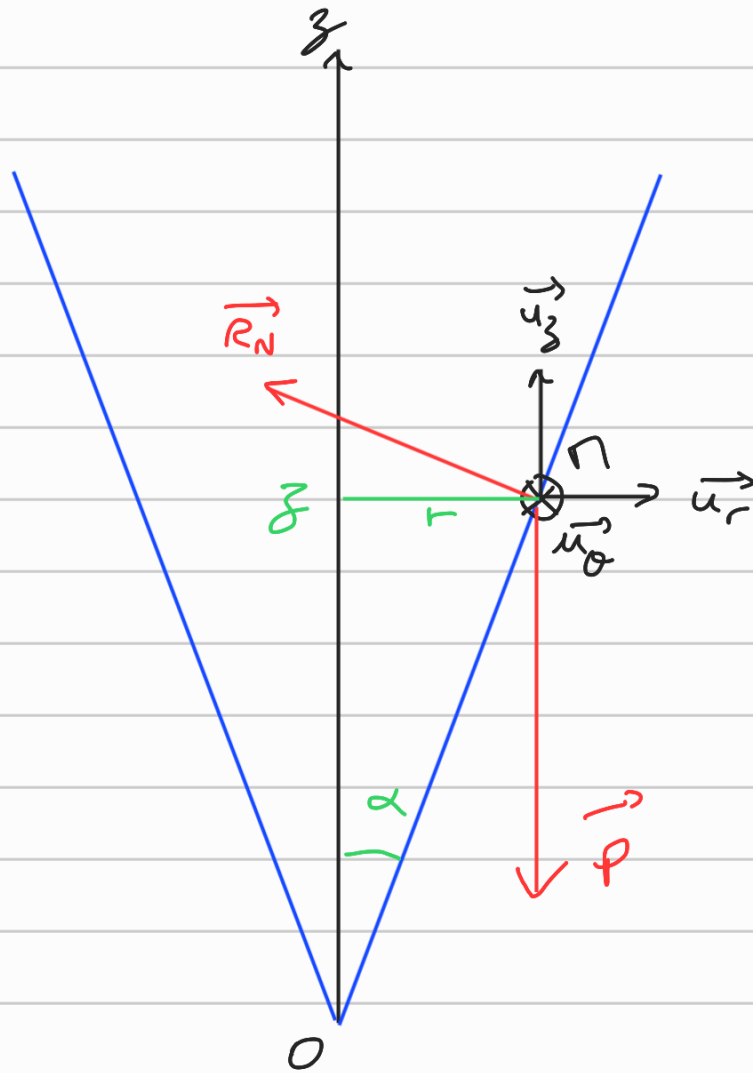


## DS 7 . Correction physique

Exercice 2 :

Q1.



Q2. Dans le référentiel  $R_T$  supposé galiléen :

$$\mathcal{L}_O(n) = \vec{\mathcal{L}}_O(n) \cdot \vec{u}_z = (\vec{ON} \wedge m\vec{v}) \cdot \vec{u}_z$$

En coordonnées cylindriques :  $\vec{ON} = r\vec{u}_r + z\vec{u}_z$   
 $\vec{v} = \dot{r}\vec{u}_r + r\dot{\theta}\vec{u}_\theta + \dot{z}\vec{u}_z$

$$\Rightarrow \mathcal{L}_O(n) = m(r\vec{u}_r + z\vec{u}_z) \wedge (\dot{r}\vec{u}_r + r\dot{\theta}\vec{u}_\theta + \dot{z}\vec{u}_z) \cdot \vec{u}_z$$

$$\Rightarrow \boxed{\mathcal{L}_O(n) = mr^2\dot{\theta}}$$

Q3. D'après le TMC scalaire appliqué à  $n$  dans  $\mathcal{R}_+$  galiléen :

$$\frac{d\mathcal{L}_{O_3}(n)}{dt} = \sum \mathcal{J}_{O_3}(\vec{F}_{ext})$$

BAN :  $\vec{R}_N$  réaction normale du support (cône)

$$\vec{P} \text{ poids } \vec{P} = -mg\vec{u}_z$$

La droite support de  $\vec{R}_N$  coupe l'axe  $(O_3)$   
donc  $\mathcal{J}_{O_3}(\vec{R}_N) = 0$

La droite support de  $\vec{P}$  est parallèle à  $(O_3)$   
donc  $\mathcal{J}_{O_3}(\vec{P}) = 0$

$$\text{On a donc } \frac{d\mathcal{L}_{O_3}(n)}{dt} = 0$$

$$\boxed{\mathcal{L}_{O_3}(n) = ct} \quad (\text{intégrale première du mouvement})$$

À l'instant initial :

$$\vec{on}(0) = r_0 \vec{u}_r + z_0 \vec{u}_z \quad \text{avec } r_0 = z_0 \tan \alpha$$

$$\text{et } \vec{v}(0) = v_0 \vec{u}_\theta = r_0 \dot{\theta}_0 \vec{u}_\theta$$

$$\Rightarrow \mathcal{L}_{O_3}(n)_{t=0} = m(z_0 \tan \alpha)^2 \frac{v_0}{z_0 \tan \alpha} = \mathcal{L}_{O_3}(n) \quad \forall t$$

$$\boxed{\mathcal{L}_{O_3}(n) = m z_0 \tan \alpha v_0}$$

Q4.  $L_{O_3}(n)$  est constant égal à  $mz_0 \tan \alpha v_0$

$$\Rightarrow m r^2 \dot{\theta} = m z_0 \tan \alpha v_0 > 0$$

$r$  ne peut donc pas s'annuler, et  $\dot{\theta}$  ne peut pas changer de signe

Au cours de son mouvement ultérieur, la bille ne peut pas tomber au fond du cône et elle ne peut pas changer de sens de rotation autour de  $O_3$ .

Q5. D'après le TEP appliqué à  $\{m\}$  dans  $R_T$  galiléen entre l'instant initial et la date  $t$ :

$$\Delta E_m = \sum W(\vec{F}_{nc})$$

$\vec{P}$  étant une force conservative et  $\vec{R}_N$  étant orthogonale au déplacement (qui est tangent au cône), on a

$$\Delta E_m = 0 \quad \text{d'où} \quad E_m = \text{cte.}$$

À l'instant initial:  $E_m(0) = \frac{1}{2} m v_0^2 + m g z_0$

d'où 
$$E_m = \frac{1}{2} m v_0^2 + m g z_0$$

$$Q6. \quad E_m = \frac{1}{2} m (\dot{r}^2 + r^2 \dot{\theta}^2 + \dot{z}^2) + mgz.$$

$$\text{avec } \frac{r}{z} = \tan \alpha \Rightarrow r = z \tan \alpha$$

$$\text{et } m r^2 \dot{\theta} = m z_0 \tan \alpha v_0 \Leftrightarrow z^2 \tan^2 \alpha \cdot \dot{\theta} = z_0 \tan \alpha v_0$$

$$\Rightarrow \dot{\theta} = \frac{z_0 v_0}{z^2 \tan \alpha}$$

$$\Rightarrow E_m = \frac{1}{2} m (\dot{z} \tan \alpha)^2 + \frac{1}{2} m (z \tan \alpha)^2 \left( \frac{z_0 v_0}{z^2 \tan \alpha} \right)^2 + \frac{1}{2} m \dot{z}^2 + mgz$$

$$E_m = \underbrace{\frac{1}{2} m (1 + \tan^2 \alpha)}_{\text{énergie cinétique verticale}} \dot{z}^2 + \underbrace{\frac{1}{2} m \frac{z_0^2 v_0^2}{z^2}}_{E_{\text{peff}}(z)} + mgz$$

$$E_{\text{peff}}(z) = \frac{1}{2} m v_0^2 \left( \frac{z_0}{z} \right)^2 + mgz$$

$$Q7 \quad \text{En posant } z = \frac{z}{z_0} : \quad G(z) = \frac{m v_0^2}{2 z^2} + mg z_0 z$$

$$Q8 \quad G(1) = \frac{m v_0^2}{2} + mg z_0 = E_m$$

Or  $G(z) = E_{\text{peff}}(z) \Rightarrow$  au cours du

mouvement  $G(z) \leq G(1)$  car  $E_{\text{peff}} \leq E_m$   
( $E_c$  verticale  $\geq 0$ )

$$\Rightarrow \frac{G(z)}{G(1)} \leq 1$$

$$Q9 \quad \lim_{z \rightarrow 0} G(z) = +\infty \quad \text{et} \quad \lim_{z \rightarrow +\infty} G(z) = +\infty$$

Recherche d'un extremum: annulation de sa dérivée

$$\frac{dG}{dz} = \frac{mv_0^2}{2} (-2z^{-3}) + mgz_0 = -m \frac{v_0^2}{z^3} + mgz_0$$

$$\frac{dG}{dz} = 0 \quad \Leftrightarrow \quad \frac{v_0^2}{z_e^3} = gz_0$$

$$\Leftrightarrow \quad z_e = \sqrt[3]{\frac{v_0^2}{gz_0}} = \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{1/3}$$

$$G(z_e) = \frac{mv_0^2}{2} \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{2/3} + mgz_0 \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{1/3}$$

$$G(z_e) = \frac{mv_0^2}{2} \frac{v_0^2}{gz_0} \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{1/3} + mgz_0 \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{1/3}$$

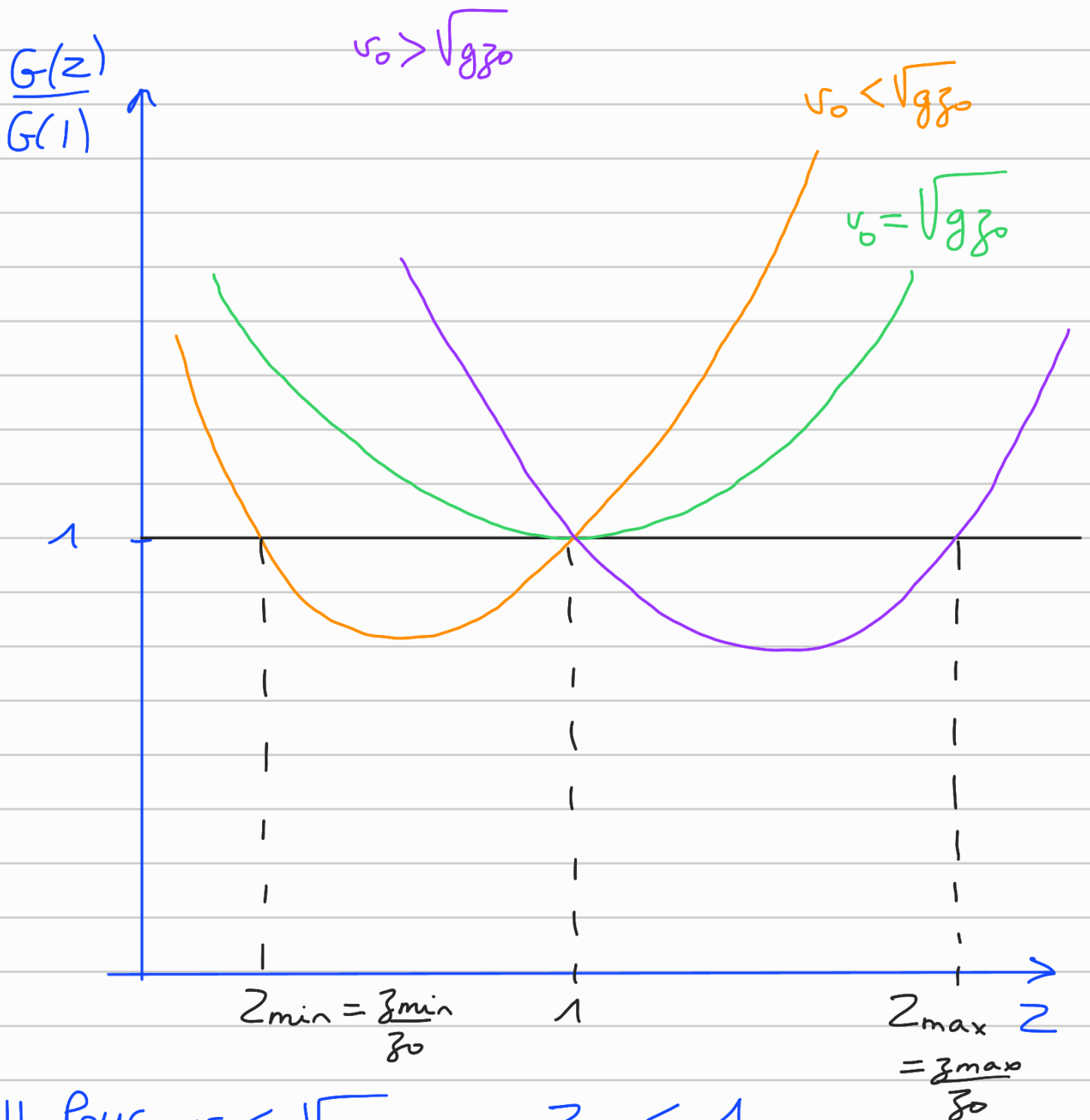
$$G(z_e) = \frac{3mgz_0}{2} \left(\frac{v_0^2}{gz_0}\right)^{1/3}$$

$$Q10. \text{ Pour } v_0 = \sqrt{gz_0}: \quad z_e = 1$$
$$G(z_e) = \frac{3}{2} mgz_0 = G(1)$$

$$\Rightarrow \frac{G(z_e)}{G(1)} = 1$$

Le minimum de  $\frac{G(z)}{G(1)}$  a pour coordonnées  $(1, 1)$

$z=1$  est donc la seule valeur possible  
 $\Rightarrow z = z_0$  donc le mouvement  
 est circulaire.



Q11. Pour  $v_0 < \sqrt{gz_0}$        $z_e < 1$

De plus  $\frac{dG}{dz} = -m \frac{v_0^2}{z^3} + mgz_0$

$$\text{donc } \left. \frac{dG}{dz} \right|_{z=1} = -mv_0^2 + mgz_0 > 0$$

$\Rightarrow \frac{G(z)}{G(1)}$  est croissante en  $z=1$

$\Rightarrow$  La bille a un mouvement entre 2 altitudes  $z_{\min}$  et  $z_0$  avec

$z_{\min}$  telle que  $G(z_{\min}) = G(1)$

$$\frac{mv_0^2}{2z_{\min}^2} + mgz_0 z_{\min} = \frac{1}{2}mv_0^2 + mgz_0$$

$$\frac{v_0^2}{2} \left( \frac{1}{z_{\min}^2} - 1 \right) = gz_0 (1 - z_{\min})$$

$$\frac{v_0^2}{2gz_0} \left( \frac{1}{z_{\min}} - 1 \right) \left( \frac{1}{z_{\min}} + 1 \right) = z_{\min} \left( \frac{1}{z_{\min}} - 1 \right)$$

$\Rightarrow$  première solution  $z_{\min} = 1$  (qui est en fait le max à l'instant initial)

ou  $\frac{v_0^2}{2gz_0} \left( \frac{1}{z_{\min}} + 1 \right) = z_{\min}$

$$\Leftrightarrow z_{\min}^2 - \frac{v_0^2}{2gz_0} z_{\min} - \frac{v_0^2}{2gz_0} = 0$$

$$\Delta = \frac{v_0^4}{4g^2z_0^2} + 4 \frac{v_0^2}{2gz_0} = \frac{v_0^4}{4g^2z_0^2} \left( 1 + \frac{8gz_0}{v_0^2} \right)$$

$$Z_{\min} = \frac{v_0^2}{4gz_0} \left( 1 + \sqrt{1 + \frac{8gz_0}{v_0^2}} \right)$$

Rq: on peut vérifier que  $Z_{\min} < 1$  pour  $v_0^2 < gz_0$

Q12. Pour  $v_0 > \sqrt{gz_0}$   $Z_e > 1$

De plus  $\frac{dG}{dz} = -m \frac{v_0^2}{z^3} + mgz_0$

donc  $\left. \frac{dG}{dz} \right|_{z=1} = -mv_0^2 + mgz_0 < 0$

$\Rightarrow \frac{G(z)}{G(1)}$  est décroissante en  $z=1$ .

La bille a un mouvement entre 2 altitudes  $z_0$  et  $z_{\max}$  avec  $z_{\max}$  telle que  $G(z_{\max}) = G(1)$

$$\frac{mv_0^2}{2z_{\max}^2} + mgz_0 z_{\max} = \frac{1}{2}mv_0^2 + mgz_0$$

$\Rightarrow$  même équation qu'à la question Q11

$$Z_{\max} = \frac{v_0^2}{4gz_0} \left( 1 + \sqrt{1 + \frac{8gz_0}{v_0^2}} \right)$$

(et idem  $Z_{\min} > 1$  pour  $v_0^2 > gz_0$ )

### Exercice 3 :

Q1. La force d'interaction gravitationnelle  $\vec{F}_g = -G \frac{m \rho_T}{r^2} \vec{u}_r$  dérive de  $E_{pg}$  donc :

$$\delta W(\vec{F}_g) = -dE_{pg}$$

$$-G \frac{m \rho_T}{r^2} \vec{u}_r \cdot d(r\vec{u}_r) = -dE_{pg}$$
$$= dr\vec{u}_r + r\vec{u}_r \cdot d\vec{u}_r$$
$$= 0$$

$$-G m \rho_T \frac{dr}{r^2} = -dE_{pg}$$

$$-d\left(-\frac{G m \rho_T}{r}\right) = -dE_{pg}$$

$$\Rightarrow E_{pg} = -\frac{G m \rho_T}{r} + cte$$

La constante est nulle car  $E_{pg}(\infty) = 0$

$$\Rightarrow \boxed{E_{pg} = -\frac{G m \rho_T}{r}}$$

Q2. D'après le TNC appliqué à  $\{m\}$  dans  $\mathcal{R}_g$  galiléen :

$$\frac{d\vec{L}_0(m)}{dt} = \sum \vec{J}_0(\vec{F}_{ext})$$

$n$  subit seulement  $\vec{F}_g$  qui est colinéaire à  $\vec{on}$  donc  $\vec{L}_0(n) = \vec{on} \wedge \vec{F}_g = \vec{0}$ .

$$\text{D'où } \vec{L}_0(n) = \vec{on} \wedge m\vec{v} = \vec{k}$$

Avec  $\vec{k}$  = vecteur constant orthogonal à  $\vec{v}$  et à  $\vec{on}$  tout au long du mouvement.

$\Rightarrow$  A chaque instant  $\vec{on}$  et  $\vec{v}$  sont orthogonaux à  $\vec{k}$  (défini par  $\vec{on}_0 \wedge m\vec{v}_0$ ) donc  $\vec{on}$  et  $\vec{v}$  sont contenus dans le plan  $(0, n_0, v_0)$  tout au long du mouvement.

$$\begin{aligned} \text{Q3. } \vec{L}_0(n) &= \vec{on} \wedge m\vec{v} = r\vec{u}_r \wedge m(r\dot{\theta}\vec{u}_\theta) \\ &= mr^2\dot{\theta}\vec{u}_z \end{aligned}$$

Or  $\vec{L}_0(n) = \vec{k}$  constant.

$\Rightarrow mr^2\dot{\theta} = cte$ , et  $m$  étant constant

$$\boxed{C = r^2\dot{\theta} = cte}$$

Q4a) D'après le PFD appliqué à  $\{n\}$  dans  $R_g$  galiléen :

$$m\vec{a} = \sum \vec{F}_{ext} = -G \frac{mM}{r^2} \vec{u}_r$$

De plus en mouvement circulaire

$$\vec{on} = r\vec{u} \quad \text{avec } r = \text{cte}$$

donc  $\vec{v} = r\dot{\theta}\vec{u}_\theta$

$$\vec{a} = -r\dot{\theta}^2\vec{u} + r\ddot{\theta}\vec{u}_\theta = -\frac{v^2}{r}\vec{u} + r\ddot{\theta}\vec{u}_\theta$$

$$\left\{ \begin{array}{l} -G\frac{mM_T}{r^2} = -m\frac{v^2}{r} \\ 0 = mr\ddot{\theta} \end{array} \right.$$

$$\Rightarrow \dot{\theta} = \text{cte} \text{ donc}$$

$$v = \text{cte}$$

$$\Rightarrow \boxed{v^2 = \frac{GM_T}{r}}$$

b) AN :  $v = \underline{7,11 \cdot 10^3 \text{ m.s}^{-1}} = \underline{25,6 \cdot 10^3 \text{ km.h}^{-1}}$

c)  $E_c = \frac{GmM_T}{2r}$

$$E_m = \frac{GmM_T}{2r} - \frac{GmM_T}{r} = -\frac{GmM_T}{2r} = -E_c$$

$E_m < 0$  ce qui est cohérent avec un état lié.

Q5. Sur l'orbite circulaire prévue :

$$E_m = -\frac{GmM_T}{2r_0}$$

Le satellite en  $r_0$  possède la même énergie cinétique et la même énergie potentielle donc il a la même énergie mécanique.

D'où  $E_m = -\frac{GmM\tau}{2r_0} < 0$  donc

c'est un état lié.

Comme  $\vec{v}_0$  n'est pas selon  $\vec{u}_\theta$  la trajectoire ne peut être circulaire  $\Rightarrow$  c'est une ellipse.

L'énergie mécanique sur une ellipse vaut  $E_m = -\frac{GmM\tau}{2a}$

Par identification:  $a = r_0$

Q6. Il s'agit d'un mouvement à force centrale  $\Rightarrow$  le moment cinétique de  $\Pi$  est conservé

$$\Rightarrow \vec{L}_0(\Pi) = \vec{O\Pi} \wedge m\vec{v}$$

$$\begin{aligned} \text{À } t=0 \quad \vec{O\Pi}_0 &= r_0 \vec{u}_r \\ \vec{v}_0 &= v_0 \cos\alpha \vec{u}_\theta + v_0 \sin\alpha \vec{u}_r \end{aligned}$$

$$\Rightarrow \vec{L}_0(\Pi) = (r_0 \vec{u}_r) \wedge m(v_0 \cos\alpha \vec{u}_\theta + v_0 \sin\alpha \vec{u}_r)$$

$$\Rightarrow \vec{L}_0(\Pi) = m r_0 v_0 \cos\alpha \vec{u}_z$$

La constante des aires  $\frac{\vec{L}_0(\Pi)}{m}$  vaut

donc  $C' = r_0 v_0 \cos \alpha$

Q7.  $E_m = E_c + E_p$

$$= \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} m r^2 \dot{\theta}^2 - \frac{G m M_T}{r}$$

Or on a  $\vec{L}_0(\vec{n}) = r \vec{u}_r \wedge m (r \dot{\theta} \vec{u}_\theta)$   
 $= m r^2 \dot{\theta} \vec{u}_z = m C' \vec{u}_z$

D'où  $\dot{\theta} = \frac{C'}{r^2}$

$$E_m = \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} m r^2 \frac{C'^2}{r^4} - \frac{G m M_T}{r}$$

$$E_m = \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{m C'^2}{2 r^2} - \frac{G m M_T}{r}$$

A l'apogée et au périhélie  $\dot{r} = 0$   
(positions la plus éloignée et la plus proche de O).

$\Rightarrow$   $E_m = \frac{m C'^2}{2 r^2} - \frac{G m M_T}{r}$  en A et P

Q8. On injecte les expressions de  $C'$ ,  $E_m$  et  $v_0$  dans la relation ci-dessus :

$$C' = r_0 v_0 \cos \alpha \quad \text{et} \quad E_m = - \frac{GmM_T}{2r_0}$$

$$\Rightarrow - \frac{GmM_T}{2r_0} = \frac{m r_0^2 v_0^2 \cos^2 \alpha}{2r^2} - \frac{GmM_T}{r}$$

$$\text{et} \quad v_0^2 = \frac{GM_T}{r_0}$$

$$- \frac{GmM_T}{2r_0} = \frac{m r_0^2 GM_T \cos^2 \alpha}{2r_0 \cdot r^2} - \frac{GmM_T}{r}$$

$$-1 = \frac{r_0^2}{r^2} \cos^2 \alpha - \frac{2r_0}{r}$$

$$r^2 - 2r_0 \cdot r + r_0^2 \cos^2 \alpha = 0$$

$$\Delta = 4r_0^2 - 4r_0^2 \cos^2 \alpha = 4r_0^2 \sin^2 \alpha$$

$$r_{A,P} = \frac{2r_0 \pm 2r_0 \sin \alpha}{2}$$

$$r_A = r_0 (1 + \sin \alpha) \quad r_P = r_0 (1 - \sin \alpha)$$

Q9. D'après la constante des aires :

$$C' = r_0 v_0 \cos \alpha = r_A v_A = r_P v_P$$

$$\Rightarrow \quad v_A = v_0 \frac{\cos \alpha}{1 + \sin \alpha} \quad v_p = v_0 \frac{\cos \alpha}{1 - \sin \alpha}$$