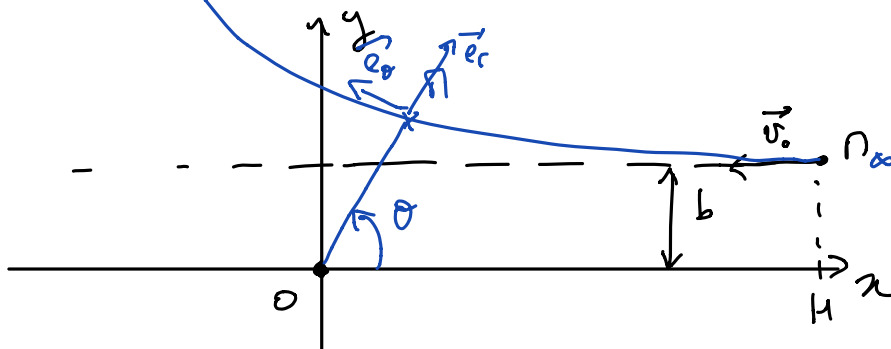


Exercice 3 :

part $\alpha \rightarrow$ noyau ${}^2\text{He}$



1) La particule α est soumise à l'interaction coulombienne de répulsion de la part du noyau en O :

$$\vec{F} = \frac{q_n q_0}{4\pi\epsilon_0 r^2} \vec{e}_r$$

q_n : la charge de la part α
 q_0 : la charge du noyau d'or.
 $r = ON$

$\vec{e}_r = \frac{\vec{ON}}{\|\vec{ON}\|}$ (ou) On définit un repère polaire associé à N ($O, \vec{e}_r, \vec{e}_\theta$) par rapport à O

Or :

$$\rightarrow q_n = 2e$$

$$\rightarrow q_0 = Z_{Au} \times e = Ze$$

$$\text{Ainsi, } \vec{F} = \frac{2Ze^2}{4\pi\epsilon_0 r^2} \vec{e}_r$$

$$\text{Ainsi, } k = \frac{Ze^2}{2\pi\epsilon_0}$$

La force est newtonienne : $E_p(r) = \frac{k}{r} + \text{cste} = \frac{Ze^2}{2\pi\epsilon_0 r} + \text{cste}$.

On choisit cste telle que $\lim_{r \rightarrow \infty} E_p(r) = 0 \Rightarrow \text{cste} = 0$.

$$E_p(r) = \frac{Ze^2}{2\pi\epsilon_0 r}$$

2) La particule α n'est soumise qu'à la force newtonienne sus-citée qui est conservative. Le système étudié est donc conservatif, son Énergie mécanique se conserve.

$$\begin{aligned} \text{À l'instant initial: } \mathcal{E}_{m,i} &= \mathcal{E}_{c,i} + \mathcal{E}_{p,i} \\ &= \frac{1}{2} m v_0^2 + 0 = \frac{1}{2} m v_0^2 \end{aligned}$$

$$\text{À tout instant, } \mathcal{E}_m = \frac{1}{2} m v_0^2$$

$$3) \rightarrow \vec{L}_O(n) = \vec{O}n \wedge \vec{p} = (\vec{O}n \wedge \vec{v}) m$$

Où, on s'est placé dans le repère polaire $(O, \vec{e}_r, \vec{e}_\theta)$ à la question 4.

$$\text{Ainsi, } \vec{O}n = r \vec{e}_r \text{ et } \vec{v} = \dot{r} \vec{e}_r + r \dot{\theta} \vec{e}_\theta.$$

$$\text{Donc, } \vec{L}_O(n) = r \vec{e}_r \wedge (\dot{r} \vec{e}_r + r \dot{\theta} \vec{e}_\theta) m = r^2 \dot{\theta} \vec{e}_z \times m$$

$$\text{avec } \vec{e}_z = \vec{e}_r \wedge \vec{e}_\theta = \vec{ot}.$$

→ On est dans un ref galiléen, appliquons le TNC :

$$\frac{d\vec{L}_O(n)}{dt} = \mathcal{M}_O(\vec{F}) = \vec{0} \quad \text{car } \vec{F} \text{ est une force centrale donc colinéaire à } \vec{O}n.$$

$$\begin{aligned} \text{Ainsi, } \vec{L}_O(n) &= \vec{ot} = \vec{L}_O(n, t=0) = \vec{O}n(t=0) \wedge m \vec{v}(t=0) \\ &= \vec{O}n_\infty \wedge m \vec{v}_0 \\ &= \underbrace{H n_\infty}_{b \vec{e}_z} \wedge m \underbrace{\vec{v}_0}_{v_0 \vec{e}_x} = b \times v_0 \times m \vec{e}_z \end{aligned}$$

$$\text{avec } \vec{e}_z = \vec{e}_x \wedge \vec{e}_y.$$

Ainsi, $r\dot{\theta} = bv_0$

4)
$$\begin{aligned} \mathcal{E}_m &= \frac{1}{2} m v^2 + \mathcal{E}_p(r) = \frac{1}{2} m (\dot{r}^2 + (r\dot{\theta})^2) + \frac{k}{r} = \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} m (r\dot{\theta})^2 + \frac{k}{r} \\ &= \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \mathcal{E}_p^*(r) \end{aligned}$$

avec
$$\mathcal{E}_p^*(r) = \frac{1}{2} m (r\dot{\theta})^2 + \frac{k}{r} = \frac{1}{2} m \frac{(bv_0)^2}{r^2} + \frac{k}{r}$$

Cette énergie est appelée énergie potentielle effective.

5) En $r_{\min} \rightarrow \dot{r} = 0$ car r est minimal :

Ainsi,
$$\mathcal{E}_m = \mathcal{E}_p^*(r_{\min}) \stackrel{CI}{=} \frac{1}{2} m \frac{b^2 v_0^2}{r_{\min}^2} + \frac{k}{r_{\min}} = \frac{1}{2} m v_0^2$$

$\int \times r_{\min}^2$

$$\frac{1}{2} m b^2 v_0^2 + k r_{\min} - \frac{1}{2} m v_0^2 r_{\min}^2 = 0.$$

$$r_{\min}^2 - \frac{2k}{m v_0^2} r_{\min} - b^2 = 0. \quad \text{On obtient une équation du 2nd degré en } r_{\min}.$$

On la résout :

$$\Delta = \frac{4k^2}{m^2 v_0^4} + 4b^2 = 4 \left(\frac{k^2}{m^2 v_0^4} + b^2 \right)$$

Ainsi, on obtient 2 racines :
$$r_{\min_1} = \frac{\frac{2k}{m v_0^2} + \sqrt{\Delta}}{2} \quad r_{\min_2} = \frac{\frac{2k}{m v_0^2} - \sqrt{\Delta}}{2}$$

$\sqrt{\Delta} > \frac{2k}{mv_0^2}$ donc $r_{\min_2} < 0$ or, r est le rayon en polaires donc positif par définition.

$$\text{Ainsi, } r_{\min} = r_{\min_1} = \frac{\frac{2k}{mv_0^2} + 2 \sqrt{\frac{k^2}{m^2 v_0^4} + b^2}}{2}$$

$$\text{Donc, } r_{\min} = \frac{k}{mv_0^2} \left(1 + \sqrt{1 + \frac{b^2 m^2 v_0^4}{k^2}} \right)$$

6) $\tan \frac{D}{2} = \frac{k}{mbv_0^2} \Rightarrow b = \frac{k}{mv_0^2 \tan \frac{D}{2}} = \frac{ze^2}{2\epsilon_0 m v_0^2 \tan \frac{D}{2}}$

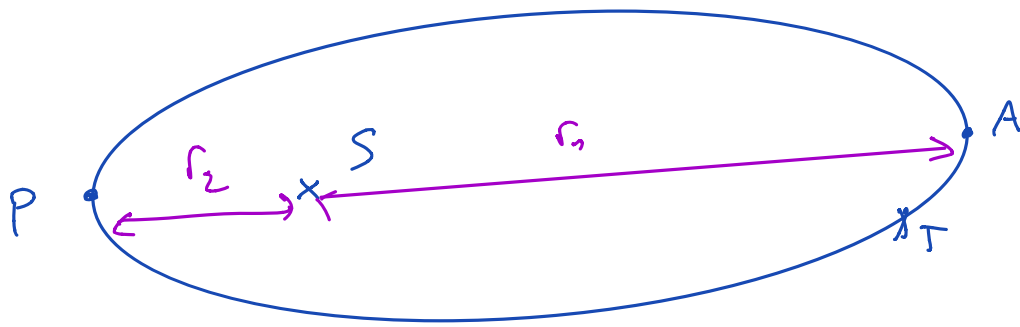
$$b_1 = 2,4 \times 10^{-14} \text{ m} \Rightarrow r_{\min} = 2,4 \times 10^{-14} \text{ m}$$

$$b_2 = 0 \Rightarrow r_{\min} = 2,7 \times 10^{-14} \text{ m}$$

ODG taille du noyau $\sim 10^{-14} \text{ m}$.

$$\boxed{10^{-10} \text{ m}}$$

Exercice 1



$$v_1 = 2,93 \times 10^4 \text{ m/s}$$

$$v_2 = ?$$

$$E_m = E_{\text{peff}} + \frac{1}{2} m v^2$$

On sait que $C = r^2 \dot{\theta}$ est une constante du mouvement. Or $\vec{v} = \dot{r} \vec{e}_r + r \dot{\theta} \vec{e}_\theta$ donc $C = r \times r \dot{\theta} = r \times v$.

↳ à l'aphélie et au périhélie.

$$\text{Ainsi, } r_1 v_1 = r_2 v_2$$

$$v_2 = \frac{r_1}{r_2} v_1$$

$$\underline{AN} : v_2 = 3,03 \times 10^4 \text{ m.s}^{-1}$$

Exercice 2

1/ Système : Astronaute de masse m , assimilé au point Π . On l'étudie dans le référentiel géocentrique qui est supposé galiléen.

Le point Π est soumis à :

$$\vec{F} = - \frac{G m M_0}{r^2} \vec{u}_r$$

avec $\vec{u}_r = \frac{\vec{ON}}{\|\vec{ON}\|}$ (OU) \vec{u}_r vecteur unitaire de la base polaire $(O, \vec{u}_r, \vec{u}_\theta)$ associée au mouvement de Π par rapport à O .

r la distance $\|\vec{ON}\|$.

Cette force est conservative donc elle dérive d'une énergie potentielle :

$$\frac{d\mathcal{E}_p}{dr} = -F \Rightarrow \mathcal{E}_p(r) = - \frac{G m M_0}{r} + \text{cste}.$$

On choisit cste telle que $\lim_{r \rightarrow \infty} \mathcal{E}_p(r) = 0$ donc cste = 0.

$$\mathcal{E}_p(r) = - \frac{G m M_0}{r}$$

2/ On est dans un RG, on peut appliquer le PFD à Π :
référentiel galiléen (RG)

$$m \vec{a} = \vec{F}$$

Or, on étudie le mouvement de Π dans un référentiel polaire et Π est en mouvement circulaire uniforme, donc $\vec{a} = -\frac{v^2}{r} \vec{u}_r$

$$\text{Ainsi, } -m \frac{v^2}{r} \vec{u}_r = - \frac{G m \rho_0}{r^2} \vec{u}_r$$

Projetons sur \vec{u}_r :

$$\frac{v^2}{r} = \frac{G \rho_0}{r^2} \Rightarrow v = \sqrt{\frac{G \rho_0}{r}} \quad (1)$$

Or, la période T est liée à la pulsation ω par: $T = \frac{2\pi}{\omega}$ et $\omega = \dot{\theta}$.

De plus, $v = r\dot{\theta}$ car le mouvement est circulaire, donc:

$$(2) \quad T = \frac{2\pi}{v} \times r = \frac{2\pi}{\sqrt{\frac{G \rho_0}{r}}} \times r$$

$$\text{Ainsi, } \boxed{\frac{T^2}{r^3} = \frac{4\pi^2}{G \rho_0}}$$

$$\text{Par définition, } E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{G m \rho_0}{r} \stackrel{(1)}{=} \frac{1}{2} m \frac{G \rho_0}{r} - \frac{G m \rho_0}{r}$$

$$\boxed{E_m = - \frac{G m \rho_0}{2r}}$$

3) → D'après la 3^e loi de Kepler:

$$\frac{T_S^2}{r_S^3} = \frac{4\pi^2}{G \rho_0}$$

↓ ↓ ↓
✓ ✓ ?

avec r_S le rayon de l'orbite de l'ISS.

$$\frac{T_H^2}{r_H^3} = \frac{4\pi^2}{G \rho_0}$$

avec r_H le rayon de l'orbite de Hubble.

Ainsi,

$$T_S = T_H \sqrt{\frac{r_S^3}{r_H^3}}$$

AN : $T_S = 93 \text{ min.}$

$$T_H = 97 \text{ min}$$
$$r_S = R_T + h_S \approx \text{altitude ISS}$$
$$r_H = R_T + h_H \approx \text{altitude de Hubble}$$

AN : $r_S = 6800 \text{ km}$
 $r_H = 7000 \text{ km.}$

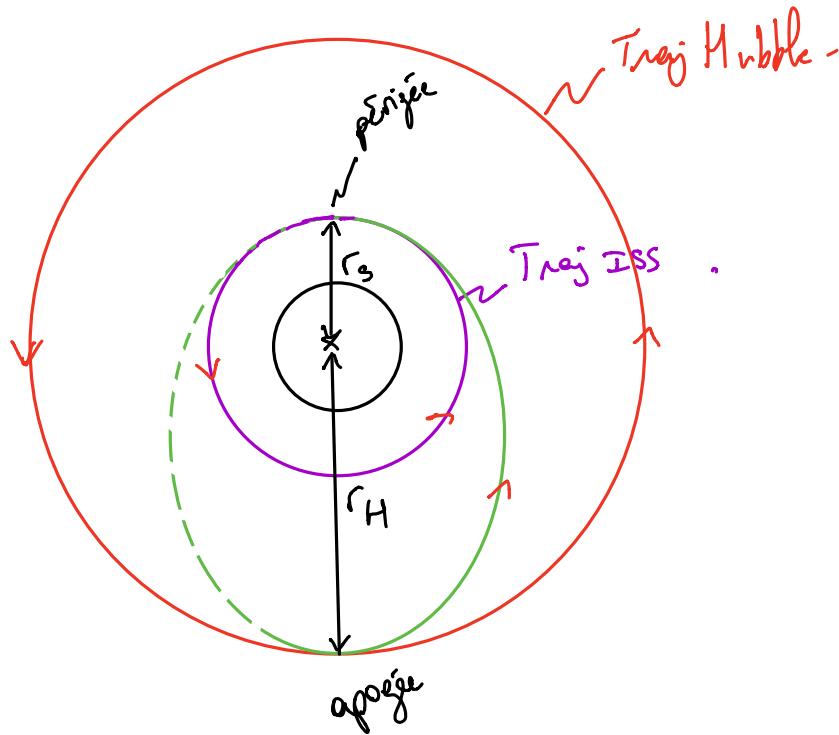
→ On a vu précédemment⁽²⁾ que $v_S = \frac{2\pi r_S}{T_S}$ et $v_H = \frac{2\pi r_H}{T_H}$

L'application numérique donne ainsi :

$$v_S = 7,7 \times 10^3 \text{ m/s.} = 4,6 \times 10^2 \text{ km/min.}$$

$$v_H = 7,5 \times 10^3 \text{ m/s.}$$

4)



5)

$$E_m = \frac{1}{2} m v^2 + \underbrace{\frac{1}{2} m \frac{c^2}{r^2}}_{E_{p, \text{eff}}} - \frac{G m M_0}{r}$$

Or, le système est conservatif donc :

$$E_m = \text{cte} = E_{m_s} = E_{m_H}$$

\uparrow \uparrow
 Énergie méca Énergie méca
 au périgée à l'apogée

À l'apogée et au périgée, $\dot{r} = 0$ car r atteint ses deux extrema.

$$E_m = \frac{1}{2} m \frac{c^2}{r_s^2} - \frac{Gm\Omega_0}{r_s} = \frac{1}{2} m \frac{c^2}{r_H^2} - \frac{Gm\Omega_0}{r_H}$$

Ainsi :

$$\begin{cases} r_s^2 E_m = \frac{1}{2} m c^2 - Gm\Omega_0 r_s \\ r_H^2 E_m = \frac{1}{2} m c^2 - Gm\Omega_0 r_H \end{cases} \Leftrightarrow \begin{cases} r_s^2 E_m + Gm\Omega_0 r_s - \frac{1}{2} m c^2 = 0 \\ r_H^2 E_m + Gm\Omega_0 r_H - \frac{1}{2} m c^2 = 0 \end{cases}$$

r_s et r_H sont les deux racines d'un même polynôme de degré 2.

Ainsi, $r_s + r_H = \frac{-Gm\Omega_0}{E_m} \Rightarrow E_m = -\frac{Gm\Omega_0}{r_s + r_H}$

6) $E_m = E_{m_H} = \frac{1}{2} m \frac{c^2}{r_H^2} - \frac{Gm\Omega_0}{r_H} = \frac{1}{2} m v_H^2 - \frac{Gm\Omega_0}{r_H}$

Ainsi, $v_H = \sqrt{2G\Omega_0 \left(\frac{1}{r_H} - \frac{1}{r_s + r_H} \right)}$

or $G\Omega_0 = \frac{4\pi^2 r_H^3}{T_H^2}$ d'après la question 2/.

$$\text{Donc, } v_H = \sqrt{\frac{2 \times \frac{4\pi^2 r_H^3}{T_H^2} \left(\frac{1}{r_H} - \frac{1}{r_S + r_H} \right)}{1}} = \sqrt{\frac{8\pi^2 r_H^2}{T_H^2} \times \frac{r_S}{r_S + r_H}}$$

$$\underline{\text{AN: } v_H = 7,5 \text{ km/s.}}$$

$$\text{Par analogie: } v_S = \frac{2\pi r_S}{T_S} \sqrt{\frac{2 r_H}{r_S + r_H}} \Rightarrow v_S = 7,7 \text{ km/s}$$

7) $\Delta t = \frac{T}{2}$ avec T la période du mouvement elliptique.

$$\frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{G M_0} \text{ d'après la 3^e loi de Kepler.}$$

$$\left. \begin{array}{l} \text{Ici, } a = \frac{r_S + r_H}{2} \\ G M_0 = \frac{4\pi^2 r_H^3}{T_H^2} \end{array} \right\} \Rightarrow T = \sqrt{\left(\frac{r_S + r_H}{2} \right)^3 \times \frac{T_H^2}{r_H^3}}$$

$$\text{AN: } \Delta t = 47 \text{ min.}$$

$$ax^2 + bx + c = 0.$$

$$x_1 = \frac{-b + \sqrt{\Delta}}{2a} \quad x_2 = \frac{-b - \sqrt{\Delta}}{2a}.$$

$$x_1 + x_2 = \frac{-b + \sqrt{\Delta} - b - \sqrt{\Delta}}{2a} = \frac{-2b}{2a} = -\frac{b}{a}.$$