

TD 18 : Forces centrales

Ex 1 : Mouvements dans le système solaire

1) On utilise la conservation de l'énergie mécanique :

$$E_m = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{k}{r} = cste \quad (k = G M_T M_S)$$

$$v_{\text{janvier}} > v_{\text{juillet}} \Rightarrow \underline{r_{\text{janvier}} < r_{\text{juillet}}}$$

Cela n'explique pas l'alternance des saisons.

On peut poser le même exercice à Sydney !

L'alternance des saisons est due à l'inclinaison de l'axe de rotation de la Terre par rapport au plan de l'écliptique.

2) On utilise la 3^{ème} loi de Kepler :

$$\frac{T^2}{a^3} = cste \Rightarrow \underline{T_{\text{mars}} = \left(\frac{a_{\text{mars}}}{a_{\text{terre}}} \right)^{3/2} T_{\text{terre}}}$$

Prenons $\frac{a_{\text{mars}}}{a_{\text{terre}}} \approx 1,5$

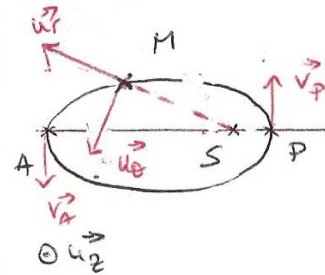
$$T_{\text{mars}} = (1,5)^{3/2} \times 1 \text{ an} = \underline{1,87 \text{ an.}}$$

(1 an = 1 année terrestre ≈ 365 jours terrestres)
 (valeur réelle $T_{\text{mars}} = 1,88$ an).

$$\frac{d\vec{L}_S}{dt} = \vec{0}_S(\vec{F}) = 0 \Rightarrow \text{donc } \vec{L}_S \text{ est } \textcircled{3}$$

conservé

$$5) \vec{L}_S = m \vec{SM} \wedge \vec{v} = m (r \vec{u}_r) \wedge (\dot{r} \vec{u}_r + r \dot{\theta} \vec{u}_\theta) \\ = m r^2 \dot{\theta} \vec{u}_z = \text{cte}$$



en P et A, \vec{v} est
 colinéaire à \vec{u}_θ :

$$\vec{v}_P = r_P \dot{\theta}_P \vec{u}_\theta \quad \text{et} \quad \vec{v}_A = r_A \dot{\theta}_A \vec{u}_\theta$$

$$\text{Ainsi: } r_P^2 \dot{\theta}_P = r_A^2 \dot{\theta}_A \Leftrightarrow r_P v_P = r_A v_A$$

Finalement $v_P = \frac{r_A}{r_P} v_A //$

A.N. $v_P = \frac{5,29 \times 10^{12}}{87,8 \times 10^9} 879$

$v_P = 5,3 \times 10^4 \text{ m.s}^{-1}$

4) la comète de Halley est en première approx.
 soumise uniquement à la force grav. \vec{F}
 de Soleil, qui est une force centrale.

Ex 2 : Énergie d'un satellite.

1). les orbites hautes et basses sont circulaires.

Soient v_1 la vitesse sur l'orbite basse de rayon r_1
 v_2 ————— haute — r_2

$$\text{Alors } \underline{v_1 = \sqrt{\frac{GM_T}{r_1}}} \quad // \quad \text{et} \quad \underline{v_2 = \sqrt{\frac{GM_T}{r_2}}} \quad //$$

A.N. $M_T = 5,97 \times 10^{24} \text{ kg}$ $r_1 = 8 \times 10^6 \text{ m}$
 $G = 6,67 \times 10^{-11} \text{ S.I.}$ $r_2 = 40 \times 10^6 \text{ m}$

$$\underline{v_1 = 7,1 \text{ km} \cdot \text{s}^{-1}} \quad // \quad \underline{v_2 = 3,1 \text{ km} \cdot \text{s}^{-1}} \quad //$$

2) L'orbite basse a pour énergie mécanique

$$E_1 = \frac{1}{2} m v_1^2 - \frac{k}{r_1} \quad (k = GM_T)$$
$$= \frac{1}{2} m \frac{GM_T}{r_1} - \frac{GM_T}{r_1} = - \frac{mGM_T}{2r_1}$$

L'orbite de transfert a pour énergie
mécanique $E_t = \frac{1}{2} m v^2 - \frac{k}{r} = - \frac{k}{2a}$
 $= - \frac{GM_T}{2a}$

avec a le demi-grand axe de l'ellipse.

Ici $a = \frac{r_1 + r_2}{2}$. Notez que v dépend
de la position.

Au point A où a lieu le transfert :

$$E_t = \frac{1}{2} m v_A^2 - \frac{k}{r_1}$$

$$\text{or or } - \frac{k}{r_1} = E_1 - \frac{1}{2} m v_1^2$$

$$\text{soit } E_t = \frac{1}{2} m v_A^2 - \frac{1}{2} m v_1^2 + E_1$$

$$\frac{1}{2} m v_A^2 = \frac{1}{2} m v_1^2 + \underbrace{E_t - E_1}$$

énergie cinétique
à fournir pour
passer d'une orbite à
l'autre au pt A.

Rq : $2a > 2r_1$ donc $E_t > E_1$.

$$\frac{1}{2} m v_A^2 = \frac{1}{2} m v_1^2 + E_t - E_1$$

$$= \frac{1}{2} m \frac{GM_T}{r_1} - \frac{GM_T m}{2a} + \frac{mGM_T}{2r_1}$$

$$= mGM_T \left(\frac{1}{r_1} - \frac{1}{2a} \right) = mGM_T \left(\frac{1}{r_1} - \frac{1}{r_1+r_2} \right)$$

$$= \frac{mGM_T}{r_1} \left(\frac{r_2}{r_1+r_2} \right)$$

$$= m v_1^2 \frac{r_2}{r_1+r_2}$$

Finalement $v_A = v_1 \sqrt{\frac{2r_2}{r_1+r_2}} > v_1$

et $\Delta v_A = v_A - v_1 = v_1 \left(\sqrt{\frac{2r_2}{r_1+r_2}} - 1 \right) // > 0$

A.N. $\Delta v_A = 0,1 \text{ km.s}^{-1} //$

3)

(4)

$$\Delta v_B = v_2 - v_B = v_2 \left(1 - \sqrt{\frac{2r_1}{r_1+r_2}} \right) > 0 //$$

A.N. $\Delta v_B = 1,3 \text{ km.s}^{-1} //$

B et étant à l'apogée (pt le plus loim) et A au perigée (pt le plus près) on peut écrire $v_B = v_A \frac{r_1}{r_2} < v_A$
 et $\Delta v_B = v_2 - v_B = v_2 - v_1 \frac{r_1}{r_2} \sqrt{\frac{2r_2}{r_1+r_2}} = v_2 \left(1 - \sqrt{\frac{2r_1}{r_1+r_2}} \right)$



4) le temps du transfert Δt de A à B est la moitié de la période T de parcours de l'orbite elliptique.

$$\text{or } T = a^{3/2} \sqrt{\frac{4\pi^2}{GM_T}}$$

$$\Rightarrow \Delta t = \frac{T}{2} = a^{3/2} \frac{\pi}{\sqrt{GM_T}} //$$

A.N : $\Delta t = 5 \text{ h } 7 \text{ min} //$

Ex 3 : Force de rappel isotrope : On étudie une particule de masse m, ds un réf. R galiléen

1) Posons $\vec{u}_r = \frac{\vec{OM}}{\|\vec{OM}\|} = \frac{\vec{OM}}{r}$

alors $\vec{F} = -kr \vec{u}_r = -\frac{dE_p}{dr} \vec{u}_r ; E_p(r) = \frac{1}{2} kr^2$

\vec{F} dérive effectivement de l'énergie potentielle

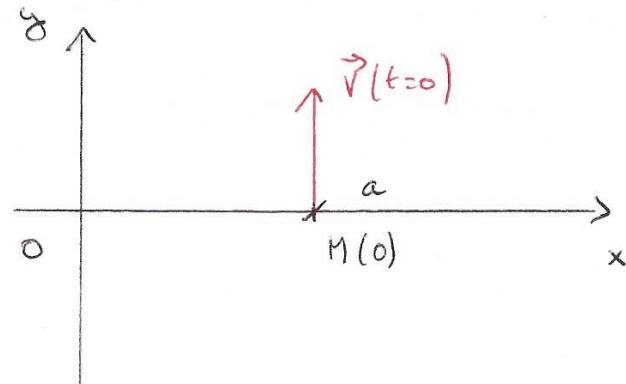
$E_p(r) = \frac{1}{2} kr^2$

e) \vec{F} est une force centrale de centre O

Ainsi $\mathcal{O}_O(\vec{F}) = \vec{OM} \wedge \vec{F} = \vec{0}$

et $\frac{d\vec{L}_O}{dt} = \mathcal{O}_O(\vec{F}) = \vec{0} \Rightarrow \vec{L}_O = \text{cste}$

avec $\vec{L}_O = \vec{OM} \wedge (m\vec{v})$



À $t=0$: $\vec{OM}(t=0) = a \vec{u}_x$

et $\vec{v}(t=0) = v_0 \vec{u}_y$

Ainsi $\vec{L}_O = m a v_0 \vec{u}_x \wedge \vec{u}_y = m a v_0 \vec{u}_z //$

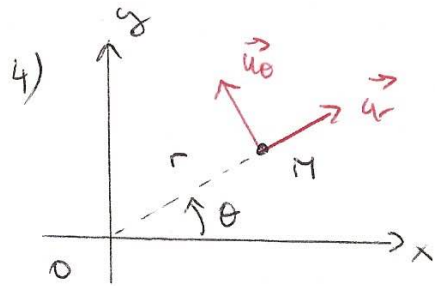
Puisque $\vec{L}_O = \text{cste}$ le mouvement est situé dans le plan \perp à \vec{L}_O c'est à dire (Oxy)

3) le système m est soumis qu'à une force conservative $\Rightarrow E_m = \text{cste}$.

$$E_m = \frac{1}{2} m v^2 + \frac{1}{2} k r^2$$

à $t=0$, $v = v_0$ et $r = a$.

Ainsi: $E_m = \frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2$ //



En coordonnées polaires
ds le plan (Oxy)

$$\vec{OM} = r \vec{u}_r$$

$$\text{et } \vec{v} = \dot{r} \vec{u}_r + r \dot{\theta} \vec{u}_\theta$$

$$\vec{L}_0 = m r^2 \dot{\theta} \vec{u}_z = \text{cste} \Rightarrow \underline{r^2 \dot{\theta} = \text{cste} = \mathcal{L}}$$

$$\vec{L}_0 = \cancel{m r} \cdot \mathcal{L} \vec{u}_z = m a v_0 \vec{u}_z$$

$$\Leftrightarrow \underline{\mathcal{L} = a v_0}$$
 //

$$E_m = \frac{1}{2} m v^2 + \frac{1}{2} k r^2$$

$$= \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} m r^2 \dot{\theta}^2 + \frac{1}{2} k r^2$$

$$\underline{E_m = \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{m \mathcal{L}^2}{2 r^2} + \frac{1}{2} k r^2 = \frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2}$$
 //

5) Posons $E_{p, \text{eff}}(r) = \frac{m \mathcal{L}^2}{2 r^2} + \frac{1}{2} k r^2$ (5)

Étudions son allure

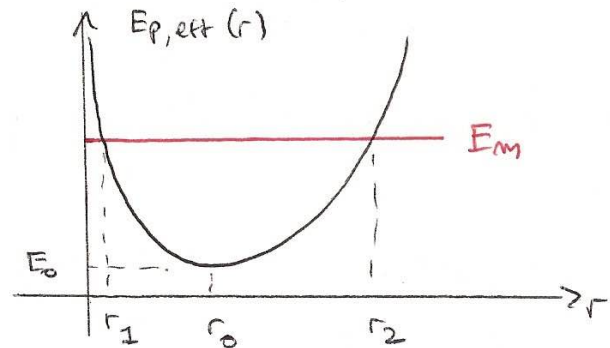
$$\frac{dE_{p, \text{eff}}}{dr}(r) = -\frac{m \mathcal{L}^2}{r^3} + k r$$

Posons $r_0 = \left(\frac{m \mathcal{L}^2}{k} \right)^{1/4} = \left(\frac{m a^2 v_0^2}{k} \right)^{1/4}$

r	0	r_0	$+\infty$
$\frac{dE_{p, \text{eff}}}{dr}$		-	+
$E_{p, \text{eff}}(r)$			

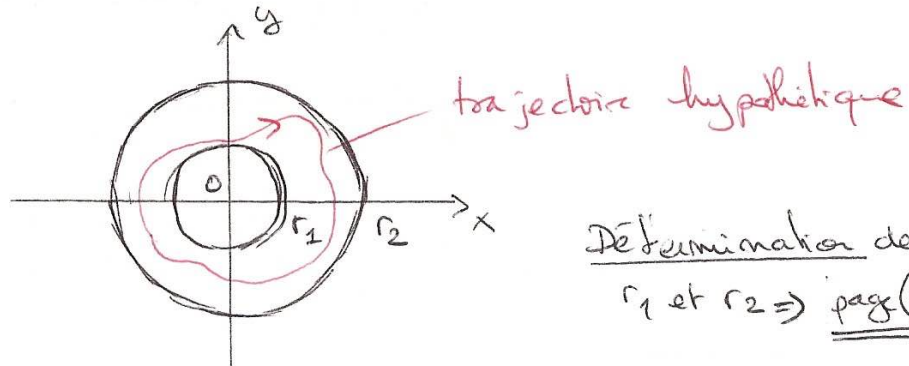
E_0

$$E_0 = E_{p, \text{eff}}(r_0) = \frac{1}{2} k r_0^2$$



On suppose la courbe de l'énergie
mécanique. Tous les
états sont liés.

On observe que $r_1 \leq r \leq r_2$, c'est que la trajectoire est comprise entre 2 cercles de rayons r_1 et r_2 .



Détermination de r_1 et $r_2 \Rightarrow$ page 6

Remarque: ① si $E_m = E_0$ alors $r_1 = r_2 = r_0$

La trajectoire est circulaire: $\dot{r} = 0$

$$E_m = k r_0^2 = \frac{1}{2} m v^2 + \frac{1}{2} k r^2 \text{ et } r = r_0$$

$$\Rightarrow \frac{1}{2} m v^2 = \frac{1}{2} k r_0^2 \quad (E_c = E_p)$$

$$\text{et } v = \sqrt{\frac{k}{m}} r_0 \quad (\text{le movt est } \underline{\text{uniforme}})$$

② Ce n'est pas le cas ici mais si $v_0 = 0$ alors $E = 0$.
 \Rightarrow le movt est rectiligne, selon (Ox)

(on retrouve d'oscillateur harmonique 1D).

b) on applique le PFD au système:

$$m \vec{a} = -k \vec{OM}$$

$$\text{avec } \vec{a} = \ddot{x} \vec{u}_x + \ddot{y} \vec{u}_y$$

$$\vec{OM} = x \vec{u}_x + y \vec{u}_y$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \ddot{x} + \frac{k}{m} x = 0 \\ \ddot{y} + \frac{k}{m} y = 0 \end{array} \right.$$

Posons $\omega_0 = \sqrt{\frac{k}{m}}$. On traite 2 eq's d'OH découplées.

$$x(t) = A \cos(\omega_0 t) + B \sin(\omega_0 t)$$

$$y(t) = C \cos(\omega_0 t) + D \sin(\omega_0 t)$$

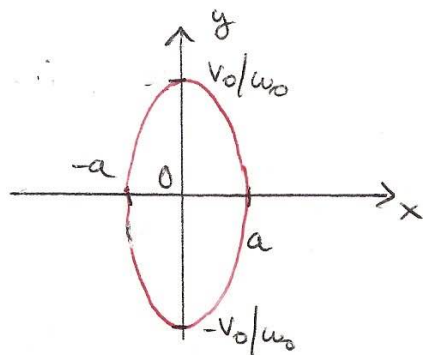
Utilisons les CI : $\begin{cases} x(0) = a & y(0) = 0 \\ \dot{x}(0) = 0 & \dot{y}(0) = v_0 \end{cases}$

$$x(t) = a \cos(\omega_0 t)$$

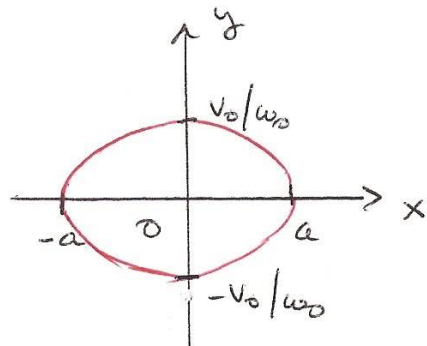
$$y(t) = \frac{v_0}{\omega_0} \sin(\omega_0 t) //$$

c'est la trajectoire paramétrée d'une ellipse :

$$\text{En effet } \frac{x^2}{a^2} + \frac{y^2}{(v_0/\omega_0)^2} = 1$$



$$a < v_0/\omega_0$$



$$a > v_0/\omega_0$$

Complément Q5 : détermination de r_1 et r_2

On résout $E_m = E_p, \text{eff}(r)$

$$\Leftrightarrow E_m = \frac{m \ell^2}{2r^2} + \frac{1}{2} k r^2$$

$$\Leftrightarrow \frac{1}{2} k r^4 - E_m r^2 + \frac{m \ell^2}{2} = 0$$

Posons $R = r^2$

(6)

$$\text{alors } R^2 - \frac{2E_m}{k} R + \frac{m \ell^2}{k} = 0$$

$$\Delta = 4 \left(\frac{E_m}{k} \right)^2 - 4 \frac{m \ell^2}{k}$$

$$= 4 \left(\frac{E_m^2}{k^2} - \frac{m \ell^2}{k} \right)$$

$$\text{a } \frac{m \ell^2}{k} = r_0^4 = \frac{E_0^2}{k^2}$$

$$\text{donc } \Delta = 4 \frac{E_m^2 - E_0^2}{k^2} \geq 0$$

si $E_m > E_0$ l'éq° a 2 racines

si $E_m = E_0$ ——— 1 racine

$$R = \pm \frac{E_m}{k} \pm \frac{1}{k} \sqrt{E_m^2 - E_0^2}$$

les 2 racines sont positives. On trouve

$$r_1 = \left(\frac{E_m}{k} - \frac{1}{k} \sqrt{E_m^2 - E_0^2} \right)^{1/2}$$

$$r_2 = \left(\frac{E_m}{k} + \frac{1}{k} \sqrt{E_m^2 - E_0^2} \right)^{1/2}$$

$$\begin{aligned}
 E_m^2 - E_0^2 &= \left(\frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2 \right)^2 - \left(\frac{1}{2} k r_0^2 \right)^2 \\
 &= \frac{1}{4} m^2 v_0^4 + \frac{1}{4} k^2 a^4 + \frac{1}{2} m k v_0^2 a^2 - \frac{k^2}{4} a^2 v_0^2 \\
 &= \frac{1}{4} m^2 v_0^4 + \frac{1}{4} k^2 a^4 - \frac{1}{2} m k v_0^2 a^2 \\
 &= \left(\frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{1}{2} k a^2 \right)^2
 \end{aligned}$$

$$\sqrt{E_m^2 - E_0^2} = \left| \frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{1}{2} k a^2 \right|$$

si $a < \frac{v_0}{\omega_0} = V_0 \sqrt{m/k}$ alors $\sqrt{E_m^2 - E_0^2} = \frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{1}{2} k a^2$

alors $r_1 = \frac{1}{\sqrt{k}} \left(\frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2 - \frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2 \right)^{1/2}$

$$= a$$

et $r_2 = \frac{1}{\sqrt{k}} \left(\frac{1}{2} m v_0^2 + \frac{1}{2} k a^2 + \frac{1}{2} m v_0^2 - \frac{1}{2} k a^2 \right)$

$$= \sqrt{m/k} V_0$$

si $a > v_0/\omega_0$ au contraire $r_1 = \sqrt{m/k} V_0$

et $r_2 = a$.