

Mouvement newtonien dans un champ de force centrale conservative en " $1/r^2$ ", ou le problème de Kepler.

Cours n° 2

Bertin

Brûlé



I. Hypothèses, états liés, et états de diffusion

1. Hypothèses

2. Etats liés et de diffusion

II. Trajectoires dans un champ en $1/r^2$.

1. Recherche des trajectoires

a. cadre

b. Rappels de cinématique: $\overset{\text{1ère}}{\text{formule de Binet}}$

c. Équation des trajectoires: via le PFD

d. Équation des trajectoires: via le vecteur de Laplace-Runge-Lenz Exo

e. Classification de trajectoires

2. Représentation des trajectoires

a. Force répulsive $\alpha < 0$ Exo

b. Force attractive $\alpha > 0$ Exo

Exercice: Déviation d'un météore (bis).

6 cours suit le cours "Problème à deux corps en interaction centrale conservative".

I. Hypothèses, états liés, et états de diffusion

1. Hypothèses

$$\mathcal{E}_p = -\frac{\alpha}{r} \Rightarrow \vec{F} := -q\vec{\text{grad}}(\mathcal{E}_p) = -\frac{\alpha}{r^2} \hat{e}_r$$

α est une constante > 0 ou < 0

exemples: • interaction gravitationnelle (cf cours gravitation)

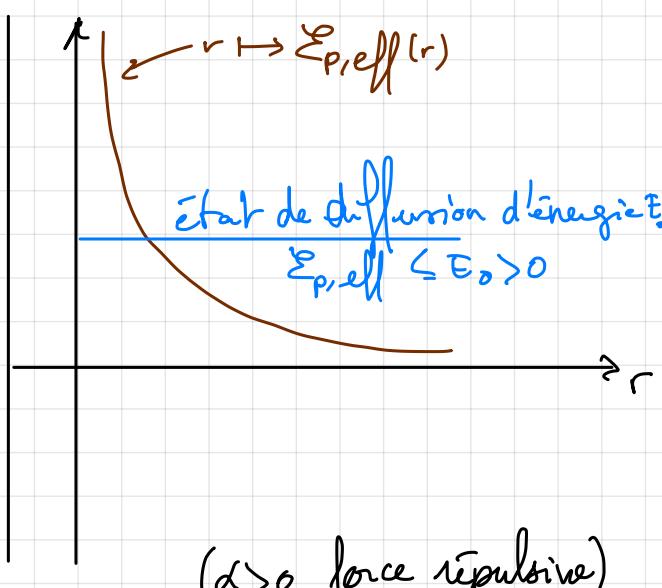
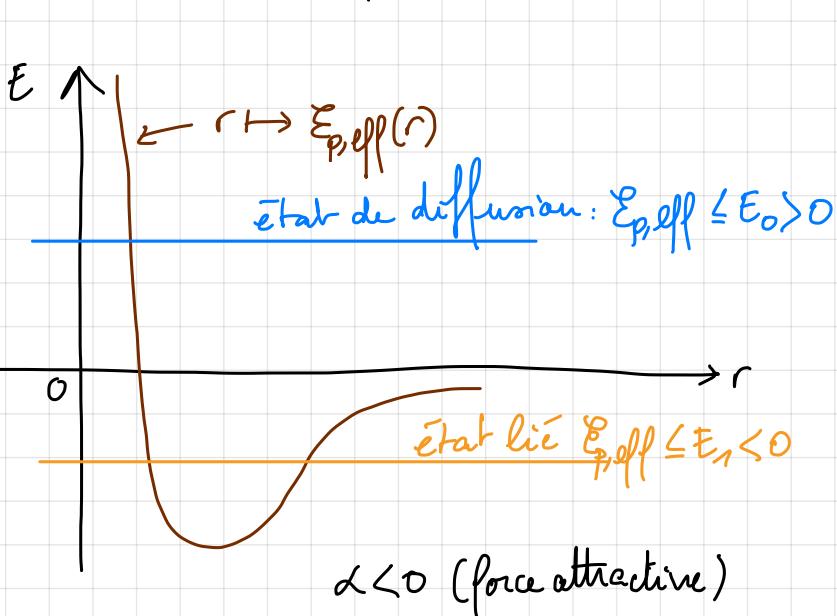
$$\alpha = -G m_1 m_2 < 0 \Rightarrow \vec{F} \text{ attractive et } \mathcal{E}_p > 0$$

- électrostatique: $\alpha = \frac{1}{4\pi\epsilon_0} q_1 q_2 \geq 0$

$\Rightarrow \vec{F}$ attractive ou répulsive et $\mathcal{E}_p \leq 0$

2. Etats liés et de diffusion

$$\mathcal{E}_{p,\text{eff}} = \mathcal{E}_p + \frac{L^2}{2\mu r^2} = -\frac{\alpha}{r} + \frac{\mu C^2}{2r^2}, \quad C = r^2 \dot{\theta} = \frac{L}{\mu}, \quad \mu = \frac{m_1 m_2}{m_1 + m_2}$$



états liés : Mouvements des planètes

états de diffusion : Mouvement des comètes et astéroïdes.

II. Trajectoires dans un champ en $1/r^2$

1. Recherche des trajectoires

a. Cadre

Soit le problème à 2 corps en interaction centrale conservatrice

Soit O le barycentre des 2 corps et soit M le mobile fictif.

On se place dans le référentiel centré sur O appelé référentiel barycentrique, qui est galiléen, noté (R_O).

Soit $r = \|OM\|$ et $\vec{e}_r = \frac{\vec{OM}}{r}$

La force de O sur M s'écrit $\vec{F} = -\frac{\alpha}{r^2} \vec{e}_r = -q \vec{\text{grad}}\left(\frac{-\alpha}{r}\right)$

b. Rappels de cinématique: formules de Binet

Nous sommes dans le cas du mouvement d'accélération centrale : $\vec{r}' \wedge \vec{r} = 0 \Rightarrow \vec{C} = \vec{r}' \wedge \vec{v}$ au $\vec{L} = \mu \vec{C}$ sont des constantes du mouvement

et : $\vec{r}' = \frac{\vec{F}}{m} \parallel \vec{e}_r$.

L'orbite du point M sera donc plane et se décrit en coordonnées polaires (r, θ) .

$$*) \quad \vec{v} = \frac{d\vec{r}}{dt} = \frac{d}{dt}(r\vec{e}_r) = \dot{r}\vec{e}_r + r \frac{d\vec{e}_r}{dr} = \dot{r}\vec{e}_r + r\ddot{\theta}\vec{e}_\theta$$

$$\begin{aligned} \hookrightarrow \frac{d\vec{e}_r}{dt} &= \vec{\omega} \wedge \vec{e}_r \quad \left(\frac{d\vec{e}_r}{dt} = C(\vec{a} \cdot \vec{e}_r) \vec{u} - C(\vec{u} \cdot \vec{e}_r) \vec{a} + \vec{\omega} \wedge \vec{e}_r \right) \\ &= \dot{\theta} \vec{e}_\theta \wedge \vec{e}_r \\ \frac{d\vec{e}_r}{dt} &= \dot{\theta} \vec{e}_\theta \end{aligned}$$

au $\vec{u} = \frac{1}{C} \frac{d\vec{x}}{d\tau}$, $\vec{a} = \frac{1}{C} \frac{d\vec{u}}{d\tau}$

quadrivitesse
(vect. tgt à \vec{L})

quadrivecteur
(combinaison de \vec{L})

$$\vec{e}_r \frac{dr}{d\tau} = \frac{dr}{d\theta} \cdot \dot{\theta} \quad \text{et} \quad \dot{\theta} = \frac{C}{r^2}$$

$$d'\text{au} : \frac{dr}{dt} = \frac{dr}{d\theta} \cdot \frac{C}{r^2}$$

et d'autre : $\vec{v} = \frac{dr}{d\theta} \cdot \frac{C}{r^2} \vec{e}_r + \frac{C}{r} \vec{e}_\theta$, 1^{ère} formule de Binet

que l'on retrouvera en posant $u = 1/r$ sous la forme :

$$v^2 = C^2 [u^2 + (d_\theta u)^2]$$

$$\circ) \quad \vec{\gamma} := \frac{d\vec{v}}{dt}$$

$$\hookrightarrow \vec{\gamma} = (\ddot{r} - r\dot{\theta}^2) \vec{e}_r + (2r\dot{\theta} + r\ddot{\theta}) \vec{e}_\theta$$

$$\text{or } C = r^2 \dot{\theta} = \text{cste} \Rightarrow d_t C = 0 \Leftrightarrow 2r\dot{\theta} + r^2 \ddot{\theta} = 0 \\ \Leftrightarrow 2r\dot{\theta} + r\ddot{\theta} = 0$$

d'anc comme attendu : $\vec{\gamma} = (\ddot{r} - r\dot{\theta}^2) \vec{e}_r = \left(\ddot{r} - \frac{C^2}{r^3} \right) \vec{e}_r$

$$\text{Or, } \frac{d^2 r}{dt^2} = \frac{d}{dt} \left(\frac{dr}{d\theta} \frac{C}{r^2} \right) = \frac{d}{d\theta} \left(\frac{dr}{d\theta} \cdot \frac{C}{r^2} \right) \cdot \frac{C}{r^2}$$

$$\text{et : } \frac{dr/d\theta}{r^2} = -\frac{d}{d\theta} \left(\frac{1}{r} \right)$$

$$\text{donc : } \ddot{r} = -\frac{C^2}{r^2} \cdot d_\theta^2 (1/r) = -C^2 u^2 d_\theta^2 u$$

$$\text{et donc : } \vec{\gamma} = -C^2 (u^2 d_\theta^2 u + u^3) \vec{e}_r \quad 2^{\text{ème}} \text{ formule de Binet}$$

C. Équation des trajectoires : via le PFD

Appliquons le PFD dans le référentiel barycentrique (R_0)

$$\mu \vec{f} = \vec{F}$$

Soit : /écr : $\mu c^2 (\mu^2 d_\theta^2 u + \mu^3) = \alpha u^2$

$$d_\theta^2 u + u = \frac{\alpha}{\mu c^2}$$

Résolution avec la C.I. $d_\theta u|_{\theta=0} = 0$ (choix des origines).

→ éq. homogène : $X^2 + 1 = 0 \Rightarrow X = \pm i$

donc $u_h(\theta) = \lambda \cos(\theta + \varphi)$, on prend $\varphi = 0$
ie: $d_\theta u|_{\theta=0} = 0$

→ solution particulière : $u_p(\theta) = \frac{\alpha}{\mu c^2}$

→ Conclusion : $u(\theta) = \lambda \cos \theta + \frac{\alpha}{\mu c^2}$

Posons :

$$P = \frac{\mu c^2}{\alpha} \text{ et } e = \lambda \frac{\mu c^2}{\alpha}$$

on obtient :

$$u(\theta) = \frac{e}{P} \cos \theta + \frac{1}{P} \Leftrightarrow l(\theta) = \frac{P}{1 + e \cos \theta}$$

→ c'est l'équation d'une conique en coordonnées polaires
À ce stade, il nous faut préciser λ qui intervient dans
l'excentricité e et qui dépend des C.I.. Nous allons
faire intervenir une constante du mvb pour faire
disparaître λ .

d. équation des trajectoires : via les lois de conservation

- 1) Le moment cinétique $\vec{L} = \mu \vec{C}$ (et \vec{C}) sont des constantes du mouvement, ce qui simplifie le problème à 2 corps en interaction centrale conservatrice.
- 2) Nous savons aussi que l'énergie mécanique $E_m = E_c + E_p$ est conservée, ce qui se traduit par :
- $$\frac{\mu \dot{r}^2}{2} + E_{p,\text{eff}}(r) = \text{constante}$$
- où $E_{p,\text{eff}}(r) = E_p(r) + \frac{\mu C^2}{2r^2} = -\frac{\alpha}{r} + \frac{\mu C^2}{2r^2}$
- 3) Nous avons également énoncé le 2^e théorème de Bertrand qui démontre l'existence d'une autre constante du mouvement justifiant ainsi la nature circulaire de l'hodographie. → C'est ce vecteur que nous allons préciser maintenant.

Repartons du PFD

$$\mu \vec{r}' = -\frac{\alpha}{r^2} \vec{e}_r$$

$$\Rightarrow \vec{L} \wedge \mu \vec{r}' = -\frac{\alpha}{r^2} \vec{L} \wedge \vec{e}_r, \text{ où } \vec{L} := \mu \vec{r} \wedge \vec{v} \\ = \mu r^2 \dot{\theta} \vec{e}_z$$

Ainsi : $\vec{L} \wedge \mu \vec{r}' = -\frac{\alpha}{r^2} \underbrace{\mu r^2 \dot{\theta} \vec{e}_z \wedge \vec{e}_r}_{= d_f \vec{e}_r \text{ car } d_f \vec{e}_r = \vec{\omega} \wedge \vec{e}_r}$

$$\boxed{\vec{L} \wedge \mu \vec{r}' = -\alpha \mu \frac{d \vec{e}_r}{dr} = \dot{\theta} \vec{e}_z \wedge \vec{e}_r}$$

De plus, $d_t \vec{L} = \vec{0}$ donc $d_t (\vec{L} \wedge \mu \vec{r}') = \vec{L} \wedge \mu \vec{r}'$

$$\text{D'où : } \frac{d}{dt} (\vec{L} \wedge \mu \vec{v}) = -\alpha \mu \frac{d \vec{r}}{dt}$$

$$\text{càd : } \frac{d}{dt} (\vec{L} \wedge \mu \vec{v} + \alpha \mu \vec{e}_r) = \vec{0}$$

soit :

$$\boxed{\frac{d}{dt} \left(\frac{\vec{v} \wedge \vec{L}}{\alpha} - \vec{e}_r \right) = \vec{0}}$$

$\stackrel{=:\vec{A}}$

ou encore : $d_t \vec{A} = \vec{0}$ où $\boxed{\vec{A} := \frac{\vec{v} \wedge \vec{L}}{\alpha} - \vec{e}_r}$ est le vecteur de Laplace-Runge-Lenz

$$\vec{A} = \frac{1}{\alpha} ([\dot{r} \vec{e}_r + r \dot{\theta} \vec{e}_\theta] \wedge \mu c \vec{e}_z - \vec{e}_r)$$

$$\vec{A} = \left(\frac{\mu c^2}{\alpha} - 1 \right) \vec{e}_r - \frac{\mu c}{\alpha} \dot{r} \vec{e}_\theta$$

d'où : $\vec{A} \cdot \vec{r} = \frac{\mu c^2}{\alpha} - r$

et par déf. du produit scalaire : $\vec{A} \cdot \vec{r} = \|\vec{A}\| r \cos \theta$

d'où : $\|\vec{A}\| r \cos \theta = \frac{\mu c^2}{\alpha} - r$

$$\Leftrightarrow \boxed{r(\theta) = \frac{\mu c^2 / \alpha}{1 + \|\vec{A}\| \cos \theta}}$$

Nous avons donc identifié l'excentricité e : $e = \|\vec{A}\|$

Precisons :

$$e^2 = \|\vec{A}\|^2 = \frac{\mu^2 \dot{r}^2 c^2}{\alpha^2} + \frac{\mu^2 c^4}{\alpha^2 r^2} - 2 \frac{\mu c^2}{\alpha r} + 1$$

$$e^2 = \frac{2 \mu c^2}{\alpha^2} \left(\underbrace{\frac{\mu \dot{r}^2}{2} + \frac{\mu c^2}{2 r^2} - \frac{\alpha}{r}}_{E_C} + \underbrace{\frac{\mu c^2}{r^2}}_{E_Bell} \right) + 1$$

$\sum_m = \text{cste}$

Il vient ainsi:

$$e^2 = \frac{2\mu c^2}{\alpha^2} E_m + 1$$

L'excentricité est précisée en fonction des constantes du mouvement \Rightarrow la description de la trajectoire est complète.
Nous retrouvons aussi la formule donnant E_m en fonction de e :

$$E_m = \frac{\alpha^2}{2\mu c^2} (e^2 - 1).$$

Exercice:

En utilisant la 1^{ère} formule de Binet et l'équation canonique $r(\theta) = \frac{P}{1+e\cos\theta} \Leftrightarrow u(\theta) = \frac{1}{P} + \frac{e}{P}\cos\theta$

Déterminer : E_c , E_p et mq : $E_m = \frac{\alpha^2}{2\mu c^2} (e^2 - 1)$

e. Classification des trajectoires

$\theta \mapsto r(\theta) = \frac{P}{1 + e \cos \theta}$, est une conique d'excentricité e et de paramètre P .

Parabole	Hyperbole	Ellipses
$e = \frac{c}{a}$ $e = \ \vec{r}\ $	$= 1$	$e > 1$ $c = OF = a'$ $a = \frac{OS}{OS'}$
Équation en coord. cartésiennes	$y^2 = 2px$	$\frac{x^2}{a^2} - \frac{y^2}{b^2} = \pm 1$
$P = \frac{b^2}{a}$ $P = \frac{\mu c^2}{\alpha}$	$p = p$	$c^2 = a^2 + b^2$ $\hookrightarrow p = \frac{b^2}{a} = a(e^2 - 1) > 0$ $\hookrightarrow p = \frac{b^2}{a} = a(1 - e^2) > 0$
$E_m = \frac{\alpha^2}{2pc^2} (e^2 - 1)$ $E_m = \frac{ \alpha \cdot e^2 - 1}{2P}$	0	> 0 $E_m = \frac{ \alpha }{2a}$
		< 0 $E_m = -\frac{ \alpha }{2a}$

On remarque que l'énergie d'une orbite elliptique ne dépend que du grand axe de l'ellipse et non de l'excentricité. On en déduit l'énergie mécanique de M dans le cas limite du cercle ($e=0$):

$$E_m^{\text{cercle}} = -\frac{|\alpha|}{2r_c}$$

, où r_c est le rayon du cercle.

2. Représentation des trajectoires

Nous avons défini la notion d'orbite dans le cours sur le problème à deux corps en interaction centrale conservative, c'est le domaine D_r accessible à la trajectoire tel que :

$$D_r = \{ r \mid E_m \geq \epsilon_{\text{eff}}(r) \}$$

i.e.: $D_r = \left\{ r \mid E_m \geq -\frac{\alpha}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2} \right\}$

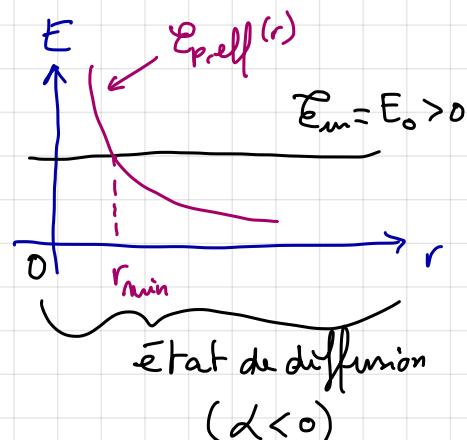
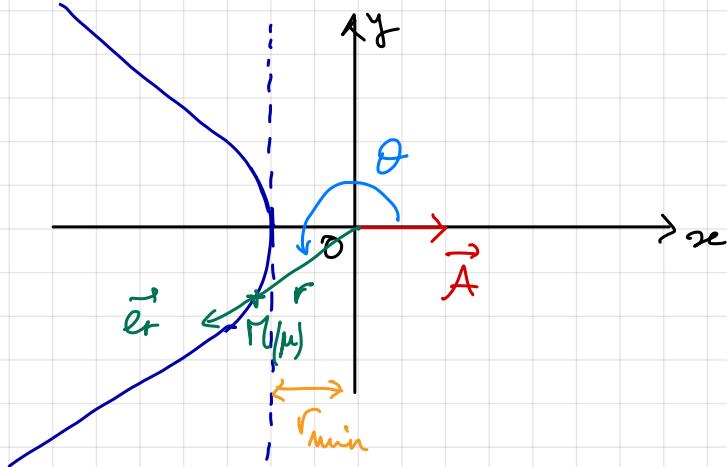
\uparrow
cste

a. Force répulsive $\alpha < 0$

Dans le cas d'une force répulsive: ($\alpha < 0$) $\Leftrightarrow (\epsilon_p = \frac{|\alpha|}{r} > 0)$
et $\epsilon_p \downarrow$ strict décroiss.)

$$\text{On a: } E_m \geq \frac{|\alpha|}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2} > 0 \Leftrightarrow e > 1$$

\Rightarrow La trajectoire est hyperbolique : la particule M décrit une branche d'hyperbole dont un foyer est occupé par le centre répulsif O, M fait ce centre répulsif.



On a vu au début du cours qu'on attend que ce type de mouvement qui correspond à un état de diffusion, le seul possible si $\alpha < 0$.

Exercice : Déterminer r_{\min} en fonction de ρ et e

$$\bullet \quad \mathcal{E}_m \geq \mathcal{E}_{p,\text{eff}}(r) = \frac{|\alpha|}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2} \Leftrightarrow 2\mathcal{E}_m r^2 - 2|\alpha|r - \mu c^2 \geq 0$$

$$\Delta = 4|\alpha|^2 \left(1 + \frac{2\mu c^2 \mathcal{E}_m}{|\alpha|^2} \right) = 4|\alpha|^2 e^2 \geq 0$$

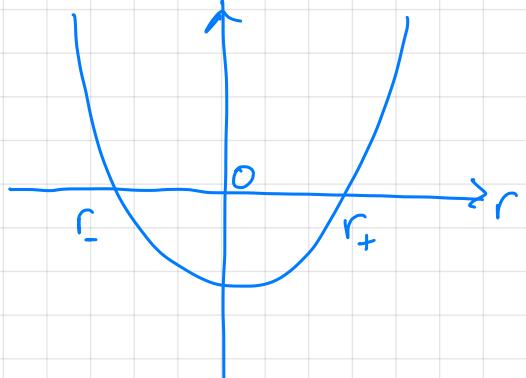
$$\mathcal{E}_m = \frac{\alpha^2}{2\mu c^2} (e^2 - 1) > 0$$

$$r_- = \frac{|\alpha|}{2\mathcal{E}_m} (1-e) < 0 \quad \text{car } \mathcal{E}_m > 0 \text{ et } e > 1 \quad (\text{Hyperbole})$$

↳ impossible physiquement

$$r_+ = \frac{|\alpha|}{2\mathcal{E}_m} (1+e)$$

$$\text{donc : } 2\mathcal{E}_m r^2 - 2|\alpha|r - \mu c^2 \geq 0 \Leftrightarrow r \geq r_+ \equiv r_{\min} = \frac{|\alpha|}{2\mathcal{E}_m} (1+e)$$



$$\Leftrightarrow r \geq r_{\min} = \frac{P}{1-e}, \quad P = \frac{-\mu c^2}{|\alpha|}$$

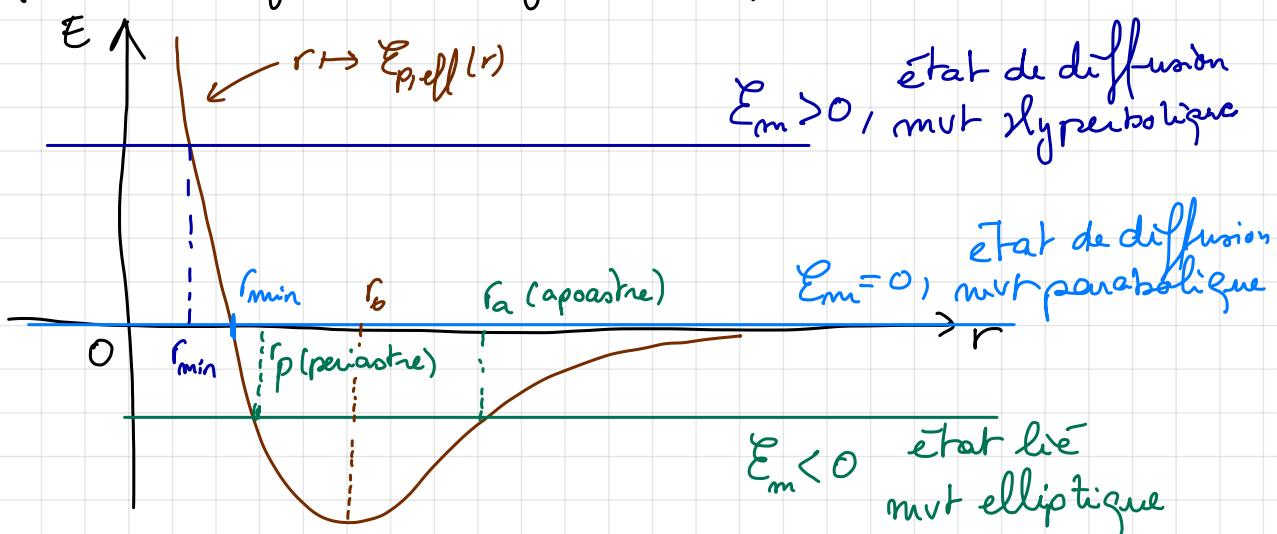
b. force attractive $\alpha > 0$

Nous savons que ce cas offre plus d'états possibles : 1 état lié et 2 états de diffusion.

En effet : $E_p = -\frac{\alpha}{r} \Rightarrow E_{p,\text{eff}}(r) = -\frac{\alpha}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2}$

$\hookrightarrow r \mapsto E_{p,\text{eff}}(r)$ présente un minimum négatif atteint en $r=r_0$, et donc E_m peut être négative, ou nulle, ou positive.

\Rightarrow il y a trois types de trajectoires possibles :

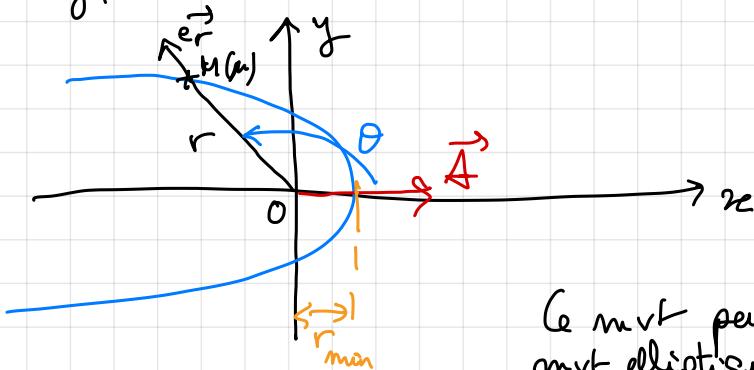


•) $E'_{p,\text{eff}}(r) = \frac{\alpha}{r^2} - \frac{\mu c^2}{r^3} = 0 \Leftrightarrow \alpha = \frac{\mu c^2}{r} \Leftrightarrow r = \frac{\mu c^2}{\alpha} = p$

dans

$$r_0 = p = \frac{\mu c^2}{\alpha}$$

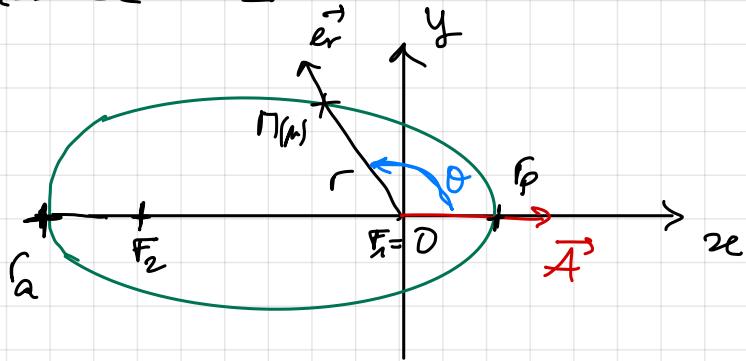
•) Mouvement parabolique : l'apoastre est situé à l'infini, c'est un état de diffusion, $e=1 \Leftrightarrow E_m=0$



Ce mouvement peut servir d'approx. à un mouvement elliptique très allongé.

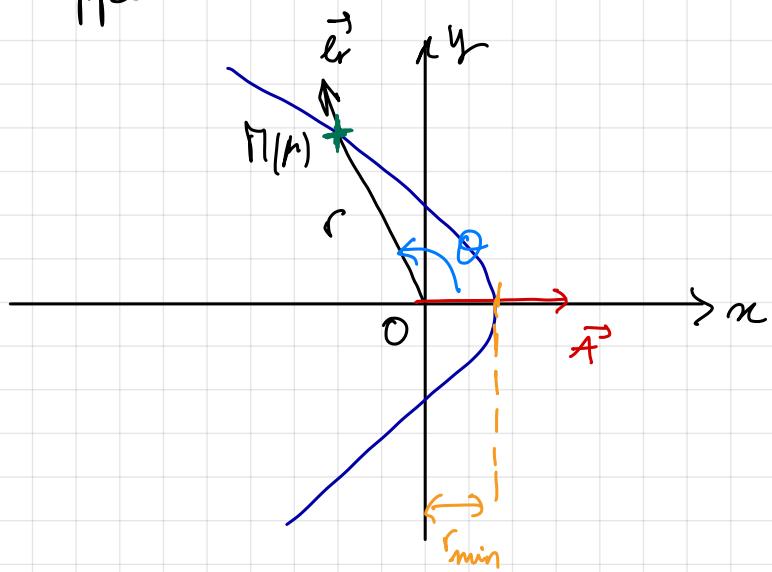
a) Mouvement elliptique, c'est un état lié : $r \in [r_p, r_a]$,

$$E_m < 0 \Leftrightarrow 0 \leq e < 1$$



b) Mouvement Hyperbolique, $e > 1$, $E_m > 0$, état de diffusion

différence avec le cas répulsif : M ne finit pas le centre de force, il est attiré vers celui-ci, mais finit quand même par s'échapper.



Exercice : Déterminer r_{\min} dans le cas de la parabole et de l'hyperbole, en fonction de p et e .

$$\text{Parabole } e=1 \Leftrightarrow E_m=0 \Rightarrow -\frac{\alpha}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2} \leq 0 \Leftrightarrow r^2 \geq \frac{\mu c^2}{2\alpha}$$

$$\Leftrightarrow r \geq r_{\min} = \sqrt{\frac{P}{2}}$$

$$\text{Hyperbole: } e > 1 \Leftrightarrow E_m > 0 \Rightarrow E_m \geq -\frac{|\alpha|}{r} + \frac{\mu c^2}{2r^2}$$

$$\Leftrightarrow 2E_m r^2 + 2|\alpha|r - \mu c^2 \geq 0$$

On peut reprendre le calcul du cas répulsif avec le changement:

$$|\alpha| \rightarrow -|\alpha|$$

$$\text{On obtient: } \Delta = 4|\alpha|^2 e^2$$

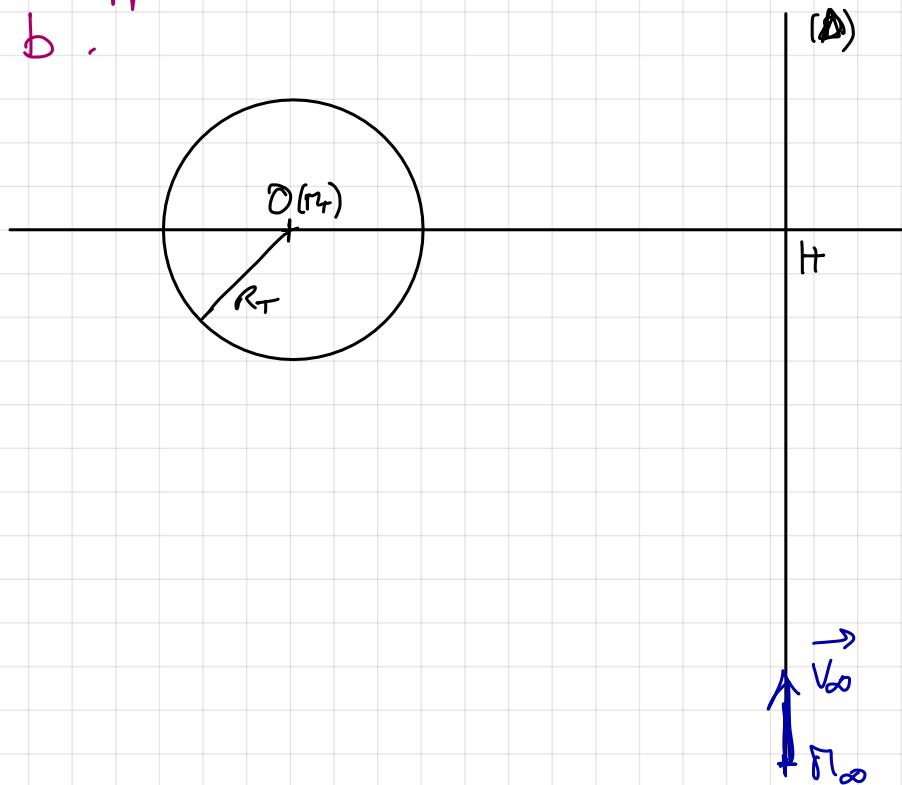
- $r_- = \frac{-|\alpha|}{2E_m} (1+e) < 0$, car $E_m > 0$
donc X pas Ψ_{nk}

- $r_+ = \frac{|\alpha|}{2} \cdot \frac{e-1}{E_m} = \boxed{\frac{P}{1+e}} = r_{\min}$

$$E_m = \frac{\alpha^2}{2\mu c^2} (e^2 - 1)$$

Exercice: Déviation d'un météore (bis)

Un météore de masse m , négligeable devant la masse de la Terre M_T arrive de l'infini avec la vitesse \vec{V}_∞ par rapport à la Terre. Son paramètre d'impact est $OH = b$.



Calculer :

- L'invariant \tilde{A} de Laplace - Runge - Lenz
- r_{\min} et b_{\min} pour que $r_{\min} > \gamma R_T$ avec γ un coefficient de "sécurité" $\gamma > 1$.
- L'angle de déviation D du au champ de gravitation de la Terre, D est défini comme l'angle entre les deux asymptotes.

Rappel : 1) pour une hyperbole le paramètre a est la distance entre le centre de l'hyperbole et un de ses sommets
2) $p = a(e^2 - 1)$ pour une hyperbole