

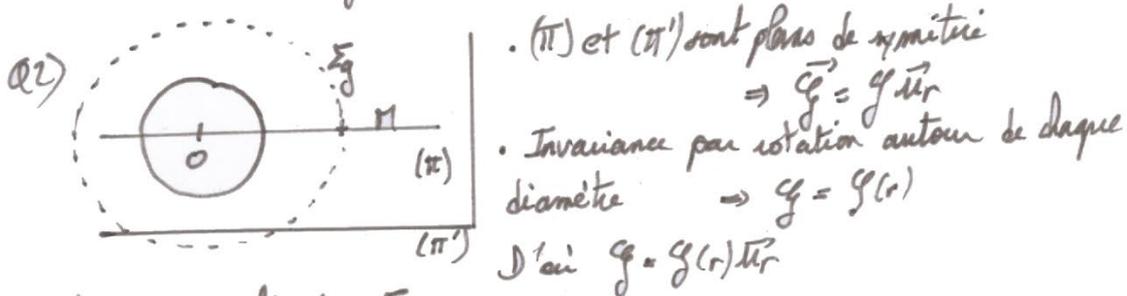
Physique : DS2

I - Etude du mouvement d'un satellite

Q1) Force centrale conservative

- Q1) Ref géocentrique : - centre de repère au centre de la terre
 - axes dirigés vers 3 étoiles fixes parallèles à ceux de $\mathcal{R}_{\text{cosm}}^{\text{ic}}$

Ref Galiléen : un pt matériel isolé ou pseudo-isolé a un mouvement de translation rectiligne uniforme dans ce référentiel.



Théorème de Gauss appliqué à Σ_g :

$$4\pi r^2 g(r) = -4\pi G M_T \quad \text{d'où} \quad \vec{g} = -\frac{GM_T}{r^2} \vec{u}_r \quad \text{si } r > R_T$$

$$\text{donc} \quad \vec{F}_g = -\frac{GmM_T}{r^2} \vec{u}_r$$

Q3) TMC appliqué à m dans \mathcal{R}_g : $\frac{d\vec{L}_O}{dt} = \vec{OM} \wedge \vec{F} = \vec{0}$
 $\Rightarrow \vec{L}_O = \text{cste}$

or $\vec{OM} \cdot \vec{L}_O = 0 \Rightarrow \vec{OM} \perp \vec{L}_O \quad \forall t \Rightarrow$ le mouvement est plan

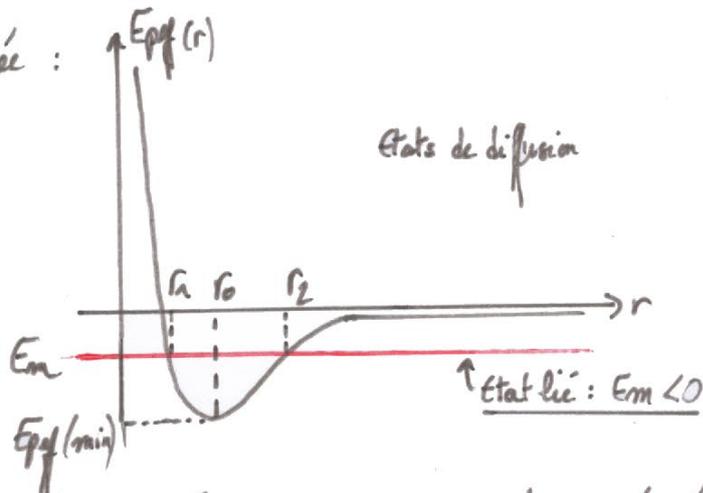
Q4) Soit $\vec{F} = -g \vec{u}_r \Rightarrow E_p = -\frac{GM_T m}{r} + \text{cste}$
 $= 0$ car interaction "nulle" à l'∞.

Q5) Soit $E_m = E_p + E_c = -\frac{GmM_T}{r} + \frac{1}{2} \dot{r}^2 m + \frac{1}{2} m (r\dot{\theta})^2$
 $= \frac{1}{2} m r^2 \frac{c^2}{r^4}$ car $L_O = mC = m r^2 \dot{\theta}$

D'où $E_m = \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + E_{\text{eff}}$ où $E_{\text{eff}} = -\frac{GmM_T}{r} + \frac{1}{2} m \frac{c^2}{r^2} = -\frac{GmM_T}{r} + \frac{1}{2} \frac{L_O^2}{m r^2}$

Q6) Or $\frac{1}{2} m \dot{r}^2 > 0 \Rightarrow E_m > E_{\text{eff}}(r)$

Q7) Pour la donnée :



Q8) Lorsque $E_m = E_{eff}$ on a $\begin{cases} r = r_1 \text{ qui correspond au p\'eric\'ee.} \\ \text{ou} \\ r = r_2 \text{ " " \'} \text{apog\'ee.} \end{cases}$

• Si $E_m = E_{eff}(\text{min})$ alors $r = \text{cte}$: orbite circulaire

Q9) Sur une orbite circulaire : $v = \sqrt{\frac{GM_T}{R}}$ $\Rightarrow E_m = \frac{1}{2}mv^2 - \frac{GM_T m}{R}$
 $= \frac{1}{2} \frac{GM_T m}{R} - \frac{GM_T m}{R}$
 $\Rightarrow E_m = -\frac{1}{2} \frac{GM_T m}{R}$

Q10) Pour une orbite circulaire uniforme : $T = \frac{2\pi R}{v} = 2\pi R \cdot \sqrt{\frac{R}{GM_T}}$
 $\Rightarrow T^2 = \frac{4\pi^2 R^3}{GM_T} \Rightarrow \frac{R^3}{T^2} = \frac{GM_T}{4\pi^2}$

Q11) A l'apog\'ee et p\'eric\'ee : $\dot{r} = 0$

d'où : $E_m = E_{eff}(r) = -\frac{GM_T}{r} + \frac{1}{2} \frac{L_0^2}{m r^2}$

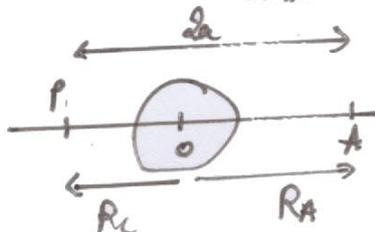
$\Leftrightarrow r^2 + \frac{GM_T \cdot r}{E_m} - \frac{1}{2} \frac{L_0^2}{m E_m} = 0$

D'où les racines : $\begin{cases} r_a = -\frac{GM_T}{2E_m} - \frac{\sqrt{\Delta}}{2} \\ r_p = -\frac{GM_T}{2E_m} + \frac{\sqrt{\Delta}}{2} \end{cases}$

donc $r_a + r_p = -\frac{GM_T}{E_m}$

$\Rightarrow E_m = -\frac{GM_T}{2a}$

$\Rightarrow E_m = -\frac{GM_T}{R + R_c}$



$$\begin{aligned}
 Q12) \text{ Soit } \Delta E_m &= E_{m, \text{tr}} - E_{m, \text{alt}} = -GmM_T \left(\frac{1}{R+R_c} - \frac{1}{2R} \right) \\
 &= -\frac{GmM_T}{2R} \left(\frac{R - R_c}{R+R_c} \right) < 0 \text{ car } R > R_c
 \end{aligned}$$

• Vu qu'on se trouve à l'altitude R alors $\Delta E_m = \Delta E_c \Rightarrow$ il faut freiner le satellite

Q13) En P on va abaisser "le rayon de courbure à nouveau" donc il faudra à nouveau freiner le satellite

 on descend d'une orbite supérieure à inférieure.

Partie B : L'atome au cours du 19^{ème} siècle (CCP - 2019 - PC)

Q1) Selon le modèle de Thomson, la répartition des charges positives est uniforme, donc toutes les particules α lancées contre une feuille d'or devraient avoir le même comportement

Q2) La force de Coulomb exercée sur " α " par le noyau d'or est :

$$\vec{F} = \frac{1}{4\pi\epsilon_0} \frac{Ze \cdot Ze}{d^2} \vec{e}_r \quad \Leftrightarrow \quad \vec{F} = \frac{2Ze^2}{4\pi\epsilon_0 d^2} \vec{e}_r$$

or $\vec{F} = -\text{grad } E_p$ d'où : $dE_p = -\frac{2Ze^2}{4\pi\epsilon_0 d^2} d"d"$

$$\Rightarrow E_p = + \frac{2Ze^2}{4\pi\epsilon_0 d} + \text{cste}$$

or $\lim_{d \rightarrow \infty} E_p = 0$ d'où $E_p = \frac{2Ze^2}{4\pi\epsilon_0 d}$

Par conséquent :
$$\left\{ \begin{array}{l} \vec{F} = k/d^2 \vec{e}_r \\ E_p = k/d \end{array} \right. \quad \text{où } k = \frac{Ze^2}{2\pi\epsilon_0}$$

. \vec{F} est une force conservative $\Rightarrow E_m = \text{cste}$

. \vec{F} est une force centrale $\Rightarrow \vec{L}_O = \text{cste}$

Q3) L'énergie mécanique est telle que : $E_m = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2 + E_p$

Or $E_p(t \rightarrow \infty) = \frac{k}{d_\infty} \rightarrow 0$ d'où $E_m(t=0) = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2$

Q4) Par définition: $\vec{L}_0 = \vec{OM} \wedge m_\alpha \vec{V}_0$
 $= (X\vec{e}_x + b\vec{e}_y) \wedge v_0 \vec{e}_x \cdot m_\alpha$
 $\Leftrightarrow \vec{L}_0 = -b m_\alpha v_0 \vec{e}_z$

Q5) A t: $\vec{L}_0 = m_\alpha \begin{vmatrix} d \\ 0 \\ 0 \end{vmatrix} \wedge \begin{vmatrix} \dot{d} \\ d\dot{\theta} \\ 0 \end{vmatrix} = \underline{\underline{m_\alpha d^2 \dot{\theta} \vec{e}_z}}$

Comme $\vec{L}_0 = \text{cste}$: $m_\alpha d^2 \dot{\theta} = -b m_\alpha v_0$
 $\Leftrightarrow \underline{\underline{d^2 \dot{\theta} = -b v_0}}$

Q6). Soit $E_m(t) = E_m(0) \Leftrightarrow \frac{k}{d} + \frac{1}{2} m_\alpha (d^2 + (d\dot{\theta})^2) = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2$

• Au sommet de la trajectoire en S, la vitesse est perpendiculaire à $\vec{OS} \Rightarrow \vec{v} = v \vec{e}_\theta$
 $\Rightarrow \dot{d}_m = 0$

d'où $\frac{1}{2} m_\alpha \frac{d^2 \dot{\theta}_m^2}{dm} + \frac{k}{dm} = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2$ (1)

• Et en S: $\vec{L}_0 = \vec{OS} \wedge m v_s \vec{e}_\theta = m_\alpha dm (dm \dot{\theta}_m) \vec{e}_z$
 $= -b m_\alpha v_0 \vec{e}_z$ } $\Rightarrow \dot{\theta}_m = -\frac{b v_0}{dm^2}$ (2)

(2) et (1) donnent: $\frac{1}{2} m_\alpha \frac{d^2}{dm} \left(-\frac{b v_0}{dm^2} \right)^2 + \frac{k}{dm} = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2$

$\Leftrightarrow \frac{1}{2} m_\alpha b^2 v_0^2 + k dm - \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2 dm^2 = 0$

$\Leftrightarrow \underline{\underline{dm^2 - \frac{2k}{m_\alpha v_0^2} dm - b^2 = 0}}$ t.g $\Delta = \sqrt{\frac{4k^2}{m_\alpha^2 v_0^4} + 4b^2}$

$\Rightarrow dm = \frac{k}{m_\alpha v_0^2} \pm \sqrt{\frac{k^2}{m_\alpha^2 v_0^4} + b^2}$ < 0 si on prend le signe \ominus .

$$\text{D'où } dm = \frac{k}{m \alpha v_0^2} \left[1 + \sqrt{1 + \frac{b^2 m^2 v_0^4}{k^2}} \right]$$

Q7) PFD: $m \alpha \frac{d\vec{v}}{dt} = \frac{k}{d^2} \vec{e}_r$

d'où sur \vec{e}_x : $m \alpha \frac{dv_x}{dt} = \frac{k}{d^2} \cos \theta$

or $d^2 \theta = -b v_0$ (Q.5)

$$\Rightarrow m \alpha \frac{dv_x}{dt} = -\frac{k}{b v_0} \cos \theta \cdot \dot{\theta} \quad \rightarrow \quad dv_x = -\frac{k}{m \alpha b v_0} \cos \theta d\theta$$

On intègre cette relation: $\int_{v_x(\pi)}^{v_x(\varphi)} dv_x = -\frac{k}{m \alpha b v_0} \int_{\pi}^{\varphi} \cos \theta d\theta$
entre $\theta = \pi$ et $\theta = \varphi$
 $t=0$ $t \rightarrow \infty$

$$\Leftrightarrow v_x(\varphi) - v_x(\pi) = -\frac{k}{m \alpha b v_0} (\sin \varphi - \sin \pi)$$

or $v_x(\pi) = v_0$
 $v_x(\varphi) = v_{\infty} \cos \varphi \Rightarrow v_{\infty} \cos \varphi - v_0 = -\frac{k}{m \alpha b v_0} \sin \varphi$

Or $E_m = \text{cte} \Leftrightarrow \frac{1}{2} m \alpha v_0^2 + \frac{k}{\underbrace{d(t=0)}_{=0}} = \frac{1}{2} m \alpha v_{\infty}^2 + \frac{k}{\underbrace{d(t \rightarrow \infty)}_{=0}} \Rightarrow \underline{v_0 = v_{\infty}}$

$$\text{d'où } v_0 (\cos \varphi - 1) = -\frac{k}{m \alpha b v_0} \sin \varphi$$

$$\Leftrightarrow v_0 \left(-2 \sin^2 \left(\frac{\varphi}{2} \right) \right) = -\frac{k}{m \alpha b v_0} \times 2 \sin \left(\frac{\varphi}{2} \right) \cos \left(\frac{\varphi}{2} \right)$$

$$\text{D'où } \tan \left(\frac{\varphi}{2} \right) = \frac{k}{m \alpha b v_0^2}$$

Q8) On peut définir le rebond si $\varphi > \pi/2$ or $\tan\left(\frac{\pi}{4}\right) = 1$ d'où :

$$\text{Il y aura rebond si } \frac{k}{m_\alpha b v_0^2} > 1$$

$$\Leftrightarrow b < \frac{k}{m_\alpha v_0^2}$$

Dans le cas du modèle de J.J. Perrin il faudra que les particules soient proches du noyau pour pouvoir rebondir.

Q9) D'après Q6 : $d_m = \frac{k}{m_\alpha v_0^2} \left(1 + \sqrt{1 + \frac{1}{\tan^2(\varphi/2)}} \right)$

$$\text{or } 1 + \frac{1}{\tan^2 x} = \frac{1 + \tan^2 x}{\tan^2 x} = \frac{1}{\cos^2 x \cdot \tan^2 x} = \frac{1}{\sin^2 x}$$

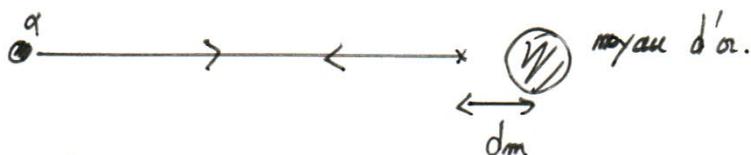
$$\text{d'où } d_m = \frac{k}{m_\alpha v_0^2} \left(1 + \frac{1}{\sin(\varphi/2)} \right)$$

Q10) Or d_m est minimal si $\sin(\varphi/2)$ est maximal
 $\Leftrightarrow \varphi = \pi$

$$\text{d'où } d_{m \min} = d_m(\pi) = \frac{2k}{m_\alpha v_0^2}$$

Q11) Si $\varphi = \pi$ alors $\tan\left(\frac{\pi}{2}\right) = \frac{k}{m_\alpha b v_0^2}$ d'après Q.7

d'où $b = 0$ et la trajectoire est rectiligne selon (Ox) .



• On a $E_m = \frac{1}{2} m_\alpha v_0^2 + \frac{k}{d} = \frac{k}{d_m}$ \Rightarrow si $d_m \rightarrow 0$ alors $v_0 \rightarrow \infty$ par conséquent d_m est une borne supérieure du rayon du noyau

$$\underline{t.q \text{ } dm = \frac{K}{E_p} = \frac{Ze^2}{2\pi\epsilon_0 E_m} = 4,5 \cdot 10^{-14} \text{ m}}$$

Q12) Plus l'énergie des particules sera élevée, plus on pourra éteindre des valeurs de dm faible et par conséquent affiner la mesure du rayon du noyau.

Q13) PFD appliqué à l' e^- : $m\vec{a} = \vec{F}$

$$\Leftrightarrow m_e \frac{v^2}{r} \vec{e}_r = -\frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 r^2} \vec{e}_r$$

$$\Leftrightarrow \underline{\vec{v} = \sqrt{\frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 r \cdot m_e}} \vec{e}_\theta} \quad \text{car } \vec{v} = r\dot{\theta}\vec{e}_\theta$$

Q14) Par définition: $E_m = E_c + E_p = \frac{1}{2} m_e v^2 - \frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 r}$

$$= \frac{1}{2} m_e \cdot \frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 r m_e} - \frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 r}$$

$$= -\frac{e^2}{8\pi\epsilon_0 r}$$

D'où $E_m = A f(r)$ avec $\left\{ \begin{array}{l} A = -e^2/8\pi\epsilon_0 \\ f(r) = 1/r \end{array} \right.$

Q15) Pour une trajectoire circulaire $\omega = \frac{v}{r} \rightarrow \omega^4 = \frac{1}{r^4} \cdot \frac{e^4}{16\pi^2 \epsilon_0^2 r^2 m_e^2}$

d'où $P(r) = \frac{e^4}{16\pi^2 \epsilon_0^2 r^6 m_e^2} = \frac{e^2 r^2}{12\pi \epsilon_0 c^3}$

or $\overbrace{P(r)}^{\omega} = P_0 / r^4$

$\rightarrow P_0 = \frac{e^6}{192 \cdot \pi^3 \epsilon_0^3 m_e^2 c^3}$ qui s'exprime en W.m⁴

Si la particule émet de l'énergie électromagnétique alors elle perd de l'Em.

Si Em \Rightarrow , vu que $E_m = -\frac{|A|}{r}$ on a alors r qui diminue.

Q16) D'après le théorème de la puissance mécanique:

$$\frac{dE_m}{dt} = -P(r)$$

$$\Leftrightarrow -\frac{A}{r^2} \frac{dr}{dt} = -\frac{P_0}{r^4} \quad \text{car } d\left(\frac{1}{r}\right)/dt = \frac{d(1/r)}{dr} \cdot \frac{dr}{dt} = -\frac{1}{r^2} \frac{dr}{dt}$$

$$\Leftrightarrow \underline{\underline{r^2 \frac{dr}{dt} = \frac{P_0}{A}}}$$

Q17) D'où: $r^2 dr = \frac{P_0}{A} dt$

$$\Rightarrow \int_R^0 r^2 dr = \int_0^{t_p} \frac{P_0}{A} dt \quad \Rightarrow \quad -\frac{R^3}{3} = \frac{P_0}{A} t_p$$

$$\Rightarrow \underline{\underline{t_p = \frac{|A|R^3}{3P_0} = 2,1 \cdot 10^{-10} \text{ s}}}$$

$$\text{ou } \begin{cases} A = -1,15 \cdot 10^{-28} \text{ Jm} \\ P_0 = 1,82 \cdot 10^{-49} \text{ Wm}^4 \end{cases}$$

ce temps est très petit et par conséquent l'atome serait instable.

Q18) D'après Bohr: $L = n\hbar \Leftrightarrow mvr = n \cdot \hbar/2\pi$

$$\Leftrightarrow m r \cdot \sqrt{\frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 m e}} = \frac{n\hbar}{\sqrt{4\pi^2}} \quad \Leftrightarrow m_e^2 r \cdot \frac{e^2}{4\pi\epsilon_0 m e} = \frac{n^2 \hbar^2}{4\pi^2}$$

$$\Leftrightarrow r = \frac{n^2 \hbar^2 \epsilon_0}{m_e \pi e^2}$$

$$\Leftrightarrow \underline{\underline{r_n = n^2 r_0 \quad \text{ou } r_0 = \frac{\hbar^2 \epsilon_0}{\pi m_e e^2} = 5,3 \cdot 10^{-11} \text{ m}}}$$

Q19) Si l'onde interfère après un tour sur son orbite alors :

$$P = n\lambda \Leftrightarrow m\lambda = 2\pi r \text{ où } \lambda = \frac{h}{m_e v}$$

$$\Leftrightarrow m \cdot \frac{h}{m_e v} = 2\pi r$$

$$\Leftrightarrow m_e v r = \frac{m h}{2\pi}$$

$$\underline{\Leftrightarrow m_e v r = n \frac{h}{2\pi}}$$

Q20) On a $\begin{cases} E_m = -\frac{e^2}{8\pi\epsilon_0 r} \\ \frac{d^2}{r} = m^2 \epsilon_0 \end{cases}$ d'où $E_m = -\frac{e^2}{8\pi\epsilon_0 m^2 r_0} = -\frac{e^2}{8\pi\epsilon_0 m^2 \times \frac{h^2 \epsilon_0}{\pi m_e e^2}}$

$$\underline{\Leftrightarrow E_m = -\frac{E_0}{m^2} \text{ où } E_0 = \frac{m_e \cdot e^4}{8h^2 \epsilon_0^2} = 13,6 \text{ eV}}$$

où $-E_0$ représente l'énergie du niveau fondamental de H.

Q21) Comme $\Delta E = h\nu \Leftrightarrow \left| -\frac{E_0}{m_f^2} + \frac{E_0}{m_i^2} \right| = \frac{hc}{\lambda}$ où $m_f < m_i$ $\frac{m_i}{m_f}$ ↓ désexcitation.

$$\underline{\Leftrightarrow \frac{1}{\lambda} = \frac{hc}{E_0} \left(\frac{1}{m_f^2} - \frac{1}{m_i^2} \right)} \Rightarrow R_H = \frac{hc}{E_0}$$

Q22) D'après l'énoncé $\begin{cases} \lambda_1 = 121,5 \text{ nm} \\ \lambda_2 = 102,5 \text{ nm} \\ \lambda_3 = 97,2 \text{ nm} \end{cases}$ ces longueurs d'ondes appartiennent à l'UV.

de plus $R_H = \frac{1}{\lambda} \cdot \frac{m_e^2 - m_f^2}{m_i^2 \cdot m_f^2} = \frac{1}{\lambda} \cdot \frac{m_i^2 - 1}{m_i^2} \Leftrightarrow R_H = \frac{1}{\lambda} \left(1 - \frac{1}{m_i^2} \right)$

Pour $m_i = 2$: $R_H = 1,097 \text{ m}^{-1}$

$m_i = 3$: $R_H = 1,098 \text{ m}^{-1}$

$m_i = 4$: $R_H = 1,097 \text{ m}^{-1}$

$$\Rightarrow \underline{R_H = 1,097 \text{ m}^{-1}}$$

de bon accord des valeurs numériques obtenues valident le modèle de Bohr

Partie C : Océans, atmosphère et communications (Centrale PC - 2018)

I) Particules chargées dans l'atmosphère

$$Q1) \text{ Soit } m \frac{d\vec{v}}{dt} = q \vec{v} \wedge \vec{B}_0 \Leftrightarrow \begin{vmatrix} \frac{dv_x}{dt} \\ \frac{dv_y}{dt} \\ \frac{dv_z}{dt} \end{vmatrix} = \frac{q}{m} \begin{vmatrix} v_x & v_y & v_z \\ 0 & 0 & B_0 \end{vmatrix} = \frac{q}{m} \begin{vmatrix} v_y B_0 \\ -v_x B_0 \\ 0 \end{vmatrix}$$

$$\cdot \text{ D'où } \frac{dv_x}{dt} = \frac{q B_0}{m} v_y, \quad \frac{dv_y}{dt} = -\frac{q B_0}{m} v_x \quad \text{et} \quad \frac{dv_z}{dt} = 0$$

$$\cdot \text{ D'où } \underline{v_z = \text{cste}}$$

$$\cdot \text{ De plus } P = \vec{F}_L \cdot \vec{v} = 0 = \frac{d\mathcal{E}}{dt} \Rightarrow \underline{v^2 = \text{cste}}$$

$$Q2) \text{ Soit } \vec{v} = \vec{w} + \vec{v}_{\parallel} \quad \text{où } \vec{v}_{\parallel} = v_z \vec{e}_z$$

$$\text{Comme } \begin{cases} \frac{dv_z}{dt} = 0 \\ \vec{v}_z \wedge \vec{B}_0 = \vec{0} \end{cases} \quad \text{on a : } \underline{m \frac{d\vec{w}}{dt} = q \vec{w} \wedge \vec{B}_0}$$

$$Q3) \text{ Posons } \vec{\Omega}_c = \frac{(q)}{m} \vec{B}_0 \Rightarrow \frac{d\vec{w}}{dt} = \vec{w} \wedge \vec{\Omega}_c \Rightarrow \begin{vmatrix} \frac{dw_x}{dt} \\ \frac{dw_y}{dt} \\ \frac{dw_z}{dt} \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} w_x & w_y & w_z \\ 0 & 0 & \Omega_c \end{vmatrix}$$

$$\Leftrightarrow w_z = \text{cste} \quad \text{et} \quad \begin{cases} \frac{dw_x}{dt} = w_y \Omega_c & \textcircled{1} \\ \frac{dw_y}{dt} = -w_x \Omega_c & \textcircled{2} \end{cases}$$

On intègre d'où :

$$\begin{cases} w_x = \Omega_c y + C_1 \\ w_y = -\Omega_c x + C_2 \end{cases}$$

Preons comme CI. $\begin{cases} w_x(0) = v_{\perp} \\ w_y(0) = 0 \end{cases}$ et $\begin{cases} x(0) = 0 \\ y(0) = 0 \end{cases}$ \Rightarrow $\begin{cases} w_x = \Omega_c y + v_{\perp} \quad (1) \\ w_y = -\Omega_c x \quad (2) \end{cases}$

choix le plus simple

① s'écrit alors : $\frac{d^2x}{dt^2} = -\Omega_c^2 x$

② $\frac{d^2y}{dt^2} = -\Omega_c^2 y - \Omega_c v_{\perp}$

$$\Rightarrow \begin{cases} x = A \cos(\Omega_c t) + B \sin(\Omega_c t) \\ y = A' \cos(\Omega_c t) + B' \sin(\Omega_c t) + \frac{v_{\perp}}{\Omega_c} \end{cases}$$

choix d'un bon système d'axes

des CI donnent : $\begin{cases} A=0 \text{ et } B = v_{\perp}/\Omega_c \\ A' = -\frac{v_{\perp}}{\Omega_c} \text{ et } B' = 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} x = \frac{v_{\perp}}{\Omega_c} \sin(\Omega_c t) \\ y - \frac{v_{\perp}}{\Omega_c} = -\frac{v_{\perp}}{\Omega_c} \cos(\Omega_c t) \end{cases}$

Donc $x^2 + \left(y - \frac{v_{\perp}}{\Omega_c}\right)^2 = \left(\frac{v_{\perp}}{\Omega_c}\right)^2$

Equation d'un cercle de rayon $R_c = \left|\frac{v_{\perp}}{\Omega_c}\right|$ où $\Omega_c = -\frac{q}{m} B_0$

Q.4) d'ordre de grandeur B_0 est $10^{-5} \rightarrow 10^{-4} T \Rightarrow \begin{cases} \Omega_c \simeq 10^7 \text{ rad.s}^{-1} \text{ pour } e^- \\ \Omega_c \simeq 10^4 \text{ rad.s}^{-1} \text{ pour } p^+ \end{cases}$

Q.5) Soit $m \frac{d\vec{v}}{dt} = q(\vec{E}_1 + v \wedge \vec{B}_0)$ \Leftrightarrow
$$\begin{cases} \frac{dv_x}{dt} = \frac{q}{m} (v_y B_0 + E_1) \\ \frac{dv_y}{dt} = \frac{q}{m} (-v_x B_0) \\ \frac{dv_z}{dt} = 0 \end{cases}$$

Q.6) On cherche une solution de la forme $\vec{v} = \vec{V}_d = V_{dx} \vec{e}_x + V_{dy} \vec{e}_y$

$$\Rightarrow \begin{cases} 0 = \frac{q}{m} (V_{dy} B_0 + E_1) \\ 0 = \frac{q}{m} (-V_{dx} B_0) \end{cases} \Rightarrow \vec{V}_d = -\frac{E_1}{B_0} \vec{e}_y \quad \text{solution unique}$$

Q.7) Soit $\vec{u} = \vec{v} - \vec{V}_d$

d'où $\frac{d\vec{u}}{dt} = \frac{q}{m} (\vec{E}_1 + (\vec{u} + \vec{V}_d) \wedge \vec{B}_0)$

or d'après Q.6 : $\frac{q}{m} [\vec{E}_1 + \vec{V}_d \wedge \vec{B}_0] = \vec{0} \Rightarrow \frac{d\vec{u}}{dt} = \frac{q}{m} (\vec{u} \wedge \vec{B}_0)$

Donc $\vec{v} = \vec{u} + \vec{V}_d$ se décompose par deux termes :

$$\begin{cases} \vec{u} \text{ responsable d'un movt circulaire dans le plan } (xOy) \\ \vec{V}_d \text{ d'un movt rectiligne suivant } \vec{u}_y \end{cases}$$

\Rightarrow l'ensemble forme une trajectoire cycloïdale

