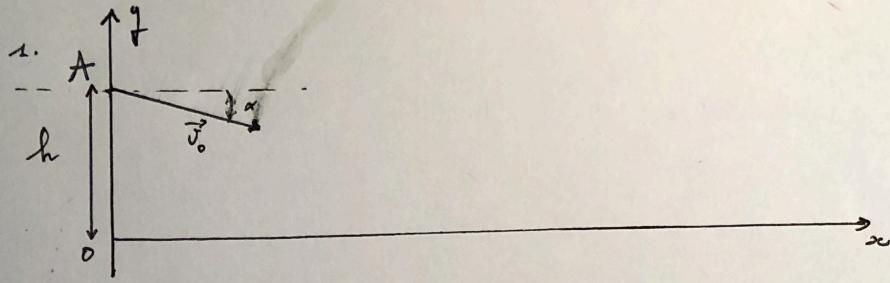


ex 30 p 255

①



2. Système : la balle

Bilan des forces extérieures : $\vec{P} = m\vec{g}$; frottements négligés.

2^e loi de Newton dans le référentiel Terre (supposé galiléen)

$$m \cdot \vec{a} = m \cdot \vec{g} \Rightarrow \boxed{\vec{a} = \vec{g}}$$

3. $a_y = -g$ et $a_x = 0$

or $\vec{a} = \frac{d\vec{v}}{dt} \Rightarrow \frac{dy}{dt} = -g$ et $\frac{dx}{dt} = 0$

$\Rightarrow v_x = C_1$ à $t=0$ $v_x = v_0 \cdot \cos \alpha$

$v_y = -g \cdot t + C_2$ $v_y = -g \cdot t + v_0 \cdot \sin \alpha$ car $v_y < 0$.

$\Rightarrow C_1 = v_0 \cdot \cos \alpha$ et $C_2 = -v_0 \cdot \sin \alpha$

or $\vec{v} = \frac{d\vec{r}}{dt}$

$\Rightarrow \frac{dx}{dt} = (v_0 \cdot \cos \alpha) \Rightarrow x = (v_0 \cdot \cos \alpha) \cdot t + C_3$

$\Rightarrow \frac{dy}{dt} = -g \cdot t - v_0 \cdot \sin \alpha \Rightarrow y = -\frac{1}{2} \cdot g \cdot t^2 - (v_0 \cdot \sin \alpha) \cdot t + C_4$

à $t=0$ $\Pi = A \Rightarrow C_3 = 0$ et $C_4 = h$

$$\left. A \right| \begin{array}{l} x_3 = 0 \\ y_4 = h \end{array}$$

$$\boxed{\begin{array}{l} \vec{v} \quad | \quad v_x = v_0 \cdot \cos \alpha \\ \quad \quad \quad | \quad v_y = -g \cdot t + v_0 \cdot \sin \alpha \end{array}}$$

$$\boxed{\begin{array}{l} \vec{r} \quad | \quad x(t) = (v_0 \cdot \cos \alpha) \cdot t \quad \textcircled{1} \\ \quad \quad \quad | \quad y(t) = h - \frac{1}{2} \cdot g \cdot t^2 - (v_0 \cdot \sin \alpha) \cdot t \quad \textcircled{2} \end{array}}$$

4. À partir de ①, $t = \frac{x}{v_0 \cdot \cos \alpha}$ puis on injecte dans l'équation ②

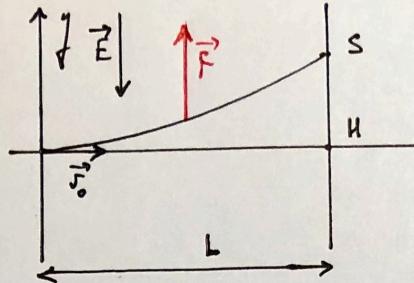
$$\underline{y(x) = -\frac{1}{2} \cdot g \cdot \left(\frac{x}{v_0 \cdot \cos \alpha} \right)^2 - \tan \alpha \cdot x + h}$$

5. Pour savoir si la balle passe au dessus du fillet, calculons y pour $x = L$

$$y = 2,8 - \frac{1}{2} \cdot 9,81 \cdot \left(\frac{11,90}{47 \cdot \cos(6,0)} \right)^2 - \tan(6,0) \cdot 11,9 = + 1,3 \text{ m}$$

la balle passe au dessus du fillet; il faut que $y > H = 0,92 \text{ m}$

ex 33 p 256



La force électrique est orientée vers le haut car la déviation le fait vers le haut.

\vec{E} est donc orienté vers le bas.

$$\text{car}, \vec{F} = -e \cdot \vec{E}$$

système : l'électron

Bilan des forces extérieures : la force électrique

Application de la 2^e loi de Newton dans le référentiel Terrestre supposé galiléen

$$m \cdot \vec{a} = -e \cdot \vec{E} \Rightarrow \vec{a} = -\frac{e}{m} \cdot \vec{E} \quad \left| \begin{array}{l} a_x = 0 \\ a_y = \frac{e}{m} \cdot E \end{array} \right.$$

$$\text{or } \vec{a} = \frac{d\vec{v}}{dt} \Rightarrow a_x = \frac{dv_x}{dt} = 0 \text{ et } a_y = \frac{dv_y}{dt} = \frac{e}{m} \cdot E$$

$$\Rightarrow x = C_1 \text{ et } y = \left(\frac{e \cdot E}{m}\right) \cdot t + C_2$$

$$\text{or } \vec{v} \text{ à } t=0 \quad \vec{v} = \vec{v}_0 \quad \left| \begin{array}{l} v_{0x} = v_0 \\ v_{0y} = 0 \end{array} \right. \Rightarrow \vec{v} \quad \left| \begin{array}{l} v_x = v_0 \\ v_y = \left(\frac{e \cdot E}{m}\right) \cdot t \end{array} \right.$$

$$\text{or } \vec{r} = \frac{d\vec{v}}{dt} \Rightarrow v_x = \frac{dx}{dt} = 0 \text{ et } v_y = \frac{dy}{dt} = \left(\frac{e \cdot E}{m}\right) \cdot t$$

$$\Rightarrow x = v_0 \cdot t + C_3 \text{ et } y = \frac{e \cdot E}{2m} \cdot t^2 + C_4$$

$$\text{or à } t=0 \quad v=0 \Rightarrow C_3 = C_4 = 0 \Rightarrow \boxed{\vec{r} \quad \left| \begin{array}{l} x = v_0 \cdot t \\ y = \frac{e \cdot E}{2m} \cdot t^2 \end{array} \right.}$$

donc l'équation de la Trajectoire parabolique : $y = \frac{e \cdot E}{2m v_0^2} \cdot x^2$

$$\text{en } x = L \quad y = h \Rightarrow h = \frac{e \cdot E}{2m v_0^2} \cdot L^2$$

$$\Rightarrow \frac{e}{m} = \frac{h \cdot 2 \cdot v_0^2}{E \cdot L^2}$$

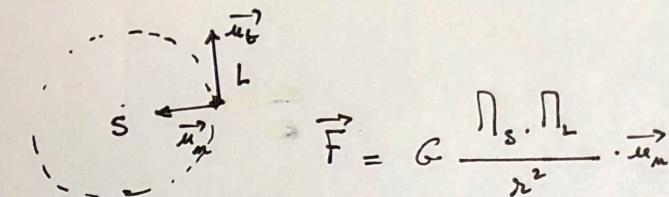
$$\text{A.N. : } \frac{e}{m} = \frac{2 \cdot 0 \cdot 10^{-2} \times 2 \times (2,4 \times 10^6)^2}{1,6 \times 10^{-14} \times (9,1 \times 10^{-3})^2}$$

$$\frac{e}{m} = \frac{4 \times 2,4^2}{1,6 \times 9^2} \times 10^{18} = 1,8 \times 10^{11} \text{ C.kg}^{-1}$$

ex 2a p274

1. a et b

c.



2. Système, la lune

équation des forces extérieures: la force gravitationnelle exercée par Saturne

2^e loi de Newton dans le référentiel saturnocentrique

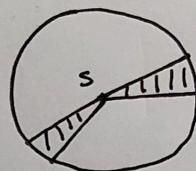
$$\Pi_L \cdot \vec{a} = G \cdot \frac{\Pi_s \cdot \Pi_L}{r^2} \cdot \vec{u}_m$$

$$\Rightarrow \vec{a} = G \cdot \frac{\Pi_s}{r^2} \cdot \vec{u}_m$$

3. a. En utilisant la 2^e loi de Kepler, la trajectoire de la lune étant supposée circulaire, le mouvement est nécessairement uniforme.

le rayon vecteur balaye des aires égales

pendant des durées égales donc pour une durée donnée les arcs décrits ont la même longueur



$$4. \vec{a} = \frac{r^2}{r} \cdot \vec{u}_m + \frac{d\vec{r}}{dt} \cdot \vec{u}_b \text{ or } \frac{d\vec{r}}{dt} = 0 \Rightarrow \vec{a} = \frac{r^2}{r} \cdot \vec{u}_m$$

$$\text{donc } \frac{r^2}{r} \cdot \vec{u}_m = G \cdot \frac{\Pi_s}{r^2} \cdot \vec{u}_m$$

$$\text{d'où } r = \sqrt{\frac{G \cdot \Pi_s}{\omega}}$$

$$\text{De plus } \vec{r} \text{ est porté par } \vec{u}_t : \quad \vec{r} = \sqrt{\frac{G \cdot \Pi_s}{\omega}} \cdot \vec{u}_t$$

$$5. \text{ a. } T = \frac{2\pi \cdot r}{\omega} = \frac{2\pi}{\sqrt{G \cdot \Pi_s}} \cdot r^{\frac{3}{2}}$$

$$\text{b. } \Pi_s = \frac{4\pi^2 \cdot r^3}{G \cdot T^2}$$

$$\Pi_s = \frac{4\pi^2 \cdot (2,29 \times 10^{10})^3}{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot (3,54 \times 3,156 \times 10^7)^2}$$

$$\Pi_s = \frac{4\pi^2 \cdot 2,29^3 \times 10^{27}}{6,67 \times 3,54^2 \times 3,156^2} = 5,69 \cdot 10^{26} \text{ kg}$$

6. Les satellites de Saturne vérifient la 3^e loi de Kepler

$$\frac{T_{L_1}^2}{r_1^3} = \frac{T_{L_2}^2}{r_2^3} \quad \frac{T_{L_1}^2}{r_1^3} = \frac{(3,54 \times 3,156 \times 10^7)^2}{(2,29 \times 10^{10})^3} = 1,04 \times 10^{-15} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3}$$

$$\frac{T_{L_2}^2}{r_2^3} = \frac{(0,295 \times 24 \times 3600)^2}{(1,28 \times 10^9)^3} = 3,10 \times 10^{-19} \text{ s}^2 \cdot \text{m}^{-3}$$