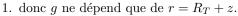
## Corrigé du sujet e3a PC 2024

Ce corrigé à été rédigé par Marie Thorey. N'hésitez pas à me signaler par mail (thoreymarie@aol.com) toute coquille ou erreur. Vous pouvez le distribuer à vos élèves.

On utilise les coordonnées sphériques.

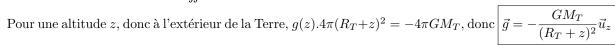
La masse est invariante par toutes les rotations autour de O,



Les plans  $(M, \vec{u}_r, \vec{u}_\theta)$  et  $(M, \vec{u}_r, \vec{u}_\varphi)$  sont des plans de symétrie de la répartition de masse, donc  $\vec{g}$  est suivant  $\vec{u}_r$ .

On choisit comme surface de Gauss une sphère de centre O et de rayon r.

D'après le théorème de Gauss, 
$$\oiint \vec{g}.\overrightarrow{dS} = -4\pi G M_{int}$$
.



2. 
$$g(z_0) = 9.73 \text{ m.s}^{-2} \text{ et } g(z_1) = 9.72 \text{ m.s}^{-2}$$

3. Ces valeurs sont très proches, donc on eut considérer que le champ de pesanteur est uniforme à ces altitudes avec une incertitude de  $0.01~\rm m.s^{-2}$ .

4. D'après la loi fondamentale de l'hydrostatique, 
$$\overrightarrow{\text{grad}}P = \mu \vec{g}$$
, soit  $\boxed{\frac{dP}{dz} = -\mu g}$ 

5. D'après la loi des gaz parfaits, on a PV = nRT, donc  $\mu = \frac{m}{V} = \frac{nM_{air}}{V} = \frac{PM_{air}}{RT}$ .

On en déduit que 
$$\frac{dP}{dz} = -\frac{PM_{air}g}{RT}g$$
.

On intègre en séparant les variables :  $\frac{dP}{P} = -\frac{M_{air}g}{R(T_0 + a(z-z_0))}dz$ 

$$\ln\left(\frac{P}{P_0}\right) = -\frac{M_{air}g}{Ra}\ln\left(\frac{T_0 + a(z-z_0))}{T_0}\right)$$

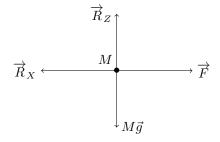
On en déduit que  $P(z) = P_0 \left( 1 + \frac{a}{T_0} (z - z_0) \right)^{-\frac{M_{air}g}{Ra}}, \text{ soit } b = \frac{a}{T_0} \text{ et } \alpha = -\frac{M_{air}g}{Ra}$ 

6. On a 
$$\mu(z_1) = \frac{P_0 M_{air}}{RT_0} \left( 1 + \frac{a}{T_0} (z_1 - z_0) \right)^{-\frac{M_{air} g}{Ra}}$$
, soit  $\mu(z_1) = 4, 1.10^{-2} \text{ kg.m}^{-3}$ 

La valeur obtenue est du même ordre de grandeur mais plus faible que la valeur réelle.

L'avion est soumis à l'attraction gravitationnelle de la Terre, à

7. la force de traînée et la force de portance, ainsi qu'à une force de propulsion  $\overrightarrow{F}$  .



8. On a 
$$[C_x] = \frac{[R_X]}{[\mu_1 v^2 S]}$$
, donc  $[C_x] = \frac{M.L.T^{-2}}{M.L^{-3}.L^2.T^{-2}.L^2} = 1$ .

 $C_x$  et  $C_z$  sont donc des coefficients sans dimension.

9. On applique le PFD à l'avion de masse M dans le référentiel terrestre galiléen :

$$\begin{cases}
M \frac{dv_x}{dt} = F - R_X \\
M \frac{dv_z}{dt} = R_Z - Mg
\end{cases}$$

10. Lorsque l'avion est à sa vitesse de croisière,  $\frac{dv_z}{dt} = 0$ , donc  $\frac{1}{2}\mu_1 C_z v_c^2 S = Mg$ , soit

$$v_c = \sqrt{\frac{2Mg}{\mu_1 C_z S}} = 69 \text{ m.s}^{-1}$$

11. On a également 
$$\frac{dv_x}{dt} = 0$$
, soit  $F = \frac{1}{2}\mu_1 C_x v_c^2 S = 79$  N

On en déduit la puissance  $\mathcal{P} = F.v_c = 5,5 \text{ kW}$ 

12. Le rendement du moteur électrique étant de 90%, l'avion doit disposer d'une puissance électrique de 6.1 kW.

Le rendement des panneaux photovolta $\ddot{a}$ ques est lui de 24%, donc les panneaux solaires doivent recevoir une puissance lumineuse de 25 kW, ce qui correspond à une surface de 21 m<sup>2</sup>.

Les panneaux de l'avion ayant une surface de 22 m<sup>2</sup>, ses concepteurs ont pris un tout petit peu de marge par rapport à la puissance nécessaire pour aller à la vitesse de croisière.

13. On a  $E=\frac{hc}{\lambda}$  avec  $\lambda$  comprise entre 400 et 800 nm dans le visible, donc  $E_{min}=1,55$  eV et  $E_{max}=3,11$  eV

Lorsque le matériau est éclairé par de la lumière visible, les électrons ont assez d'énergie pour passer le gap d'énergie 1,11 eV.

14. La variation du nombre d'impuretés dans le volume élémentaire entre t et t+dt s'écrit

$$dN = c(x, t + dt)Sdx - c(x, t)Sdx = \frac{\partial c}{\partial t}Sdxdt.$$

On peut aussi écrire  $dN = j_d(x,t)Sdt - j_d(x+dx,t)Sdt = -\frac{\partial j_d}{\partial x}Sdtdx$ .

On en déduit que  $\boxed{\frac{\partial c}{\partial t} = -\frac{\partial j_d}{\partial x}}$ 

- 15. D'après la loi de Fick,  $j_d=-D\frac{\partial c}{\partial x}$ , d'où  $\boxed{\frac{\partial c}{\partial t}=D\frac{\partial^2 c}{\partial x^2}}$
- 16. On a  $\frac{\partial c}{\partial t} = \left(\frac{dA}{dt} + \frac{x^2}{B(t)^2}\right)e^{-x^2/B(t)}$ ;  $\frac{\partial c}{\partial x} = -\frac{2xA(t)}{B(t)}e^{-x^2/B(t)}$  et  $\frac{\partial^2 c}{\partial x^2} = \left(-\frac{2A(t)}{B(t)} + \frac{4x^2}{B(t)^2}\right)e^{-x^2/B(t)}$ .

D'après la relation (1) en x = 0, on a  $\frac{dA}{dt} = -2D\frac{A(t)}{B(t)}$ , soit  $\frac{-K}{2t^{3/2}} = -2D\frac{K}{t^{1/2}B(t)}$ .

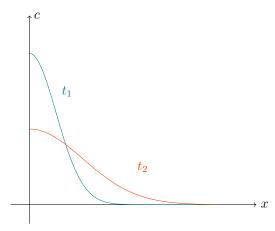
On en déduit que B(t) = 4Dt

De plus, par conservation du nombre total d'impuretés, on a  $N_0 = \int_0^{+\infty} c(x,t)dx$ ,  $\forall t$ .

On a ainsi  $N_0 = A(t) \int_0^{+\infty} e^{-x^2/B(t)} dx$ . On pose  $u = \frac{x}{\sqrt{B(t)}}$ , d'où  $N_0 = A(t) \sqrt{B(t)} \int_0^{+\infty} e^{-u^2} du$ .

On en déduit que  $N_0 = \frac{K}{\sqrt{t}} \sqrt{4Dt} \frac{\sqrt{\pi}}{2}$ , soit  $K = \frac{N_0}{\sqrt{\pi D}}$ 

17. Lorsque t augmente, A(t) diminue et B(t) augmente, d'où le tracé suivant :



- 18. On a  $c(\delta, t_0) = \frac{c(0, t_0)}{2}$  si  $e^{-\delta^2/4Dt_0} = \frac{1}{2}$ , soit  $\delta = 2\sqrt{Dt_0 \ln(2)}$  et  $\delta(1h) = 0.18 \ \mu\text{m}$
- 19. Les électrons majoritaires dans la zone dopée N vont migrer dans l'autre zone, laissant ainsi un manque de charges négatives, soit une charge positive et  $\rho_2 > 0$ .

De même, la zone dopée P se retrouve avec une charge négative en l'absence de trous qui migrent dans l'autre zone et  $\rho_1 < 0$ .

La zone de déplétion étant neutre, on a  $\rho_1 x_1 = \rho_2 x_2$ 

20. On choisit comme contour de Gauss un cylindre de section S, d'axe Ox situé entre  $x_1$  et  $x \ge x_1$ . D'après le théorème de Gauss,  $\oiint \overrightarrow{E}.\overrightarrow{dS} = \frac{Q_{int}}{\varepsilon_0}.$ 

Si 
$$x_1 \le x \le 0$$
, on a  $E.S = \frac{\rho_1(x - x_1)S}{\varepsilon_0}$ , donc  $E(x) = \frac{\rho_1(x - x_1)}{\varepsilon_0}$ .

Le flux du champ électrique est nul au travers de la surface latérale du cylindre, et en 
$$x_1$$
. Si  $x_1 \le x \le 0$ , on a  $E.S = \frac{\rho_1(x-x_1)S}{\varepsilon_0}$ , donc  $E(x) = \frac{\rho_1(x-x_1)}{\varepsilon_0}$ . Si  $0 \le x \le x_2$ , on a  $E.S = \frac{(-\rho_1x_1+\rho_2x)S}{\varepsilon_0}$ , donc  $E(x) = \frac{(\rho_2x-\rho_1x_1)}{\varepsilon_0}$ . Si  $x \ge x_2$ , on a  $E.S = \frac{(-\rho_1x_1+\rho_2x_2)S}{\varepsilon_0}$ , donc  $E(x) = 0$ .

Si 
$$x \ge x_2$$
, on a  $E.S = \frac{(-\rho_1 x_1 + \rho_2 x_2)S}{\varepsilon_0}$ , donc  $E(x) = 0$ .

On en déduit le tracé suivant :

