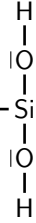


## DS6 du 15/3 : Physique-chimie (3h)

## Solution de l'exercice 1 : Chimie de la pointe AFM

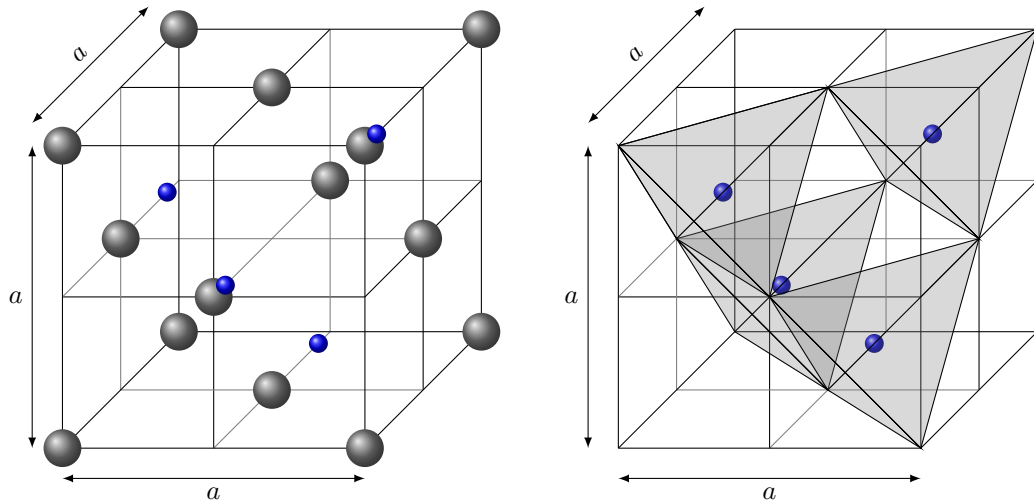
**Q.1**  $\text{SiO}_2$  :  $N = 4 + 2 \times 6 = 16 \implies D = 8$       $\langle \text{O}=\text{Si}=\text{O} \rangle$

$\text{Si}(\text{OH})_4$  :  $N = 4 + 4 \times 6 + 4 = 32 \implies D = 16$       $\text{H}-\overline{\text{O}}-\text{Si}-\overline{\text{O}}-\text{H}$



$\text{SiCl}_4$  :  $N = 4 + 4 \times 7 = 32 \implies D = 16$       $\begin{array}{c} \overline{\text{Cl}} \\ | \\ \overline{\text{Cl}}-\text{Si}-\overline{\text{Cl}} \\ | \\ \overline{\text{Cl}} \end{array}$

**Q.2** Soit une maille cubique à face centrée et un site tétraédrique sur deux :



**Q.3** Soit  $P(\text{Si}) = 8 \times \frac{1}{8} + 6 \times \frac{1}{2} + 4 \times 1 = 8$  et  $C = 4$

**Q.4** Soit  $\rho(\text{Si}) = \frac{P(\text{Si}) \times m(\text{Si})}{a^3} = \frac{P(\text{Si}) \times M(\text{Si})}{\mathcal{N}_A a^3} \implies a = \left( \frac{P(\text{Si}) \times M(\text{Si})}{\mathcal{N}_A \rho(\text{Si})} \right)^{\frac{1}{3}} = 540 \text{ pm}$

**Q.5**  $\phi = \frac{P(\text{Si}) \times \frac{4}{3} \pi r(\text{Si})^3}{a^3}$  or les contacts se font entre les atomes présents sur les sites tétraédriques et les atomes du réseau CFC, on a donc  $\frac{a\sqrt{3}}{4} = 2r(\text{Si})$  on obtient alors :

$$\phi = \frac{P(\text{Si}) \times \frac{4}{3} \pi \left( \frac{a\sqrt{3}}{4} \right)^3}{a^3} \approx 0,34 < \phi(\text{CFC})$$

**Q.6** Question retirée à postériori.

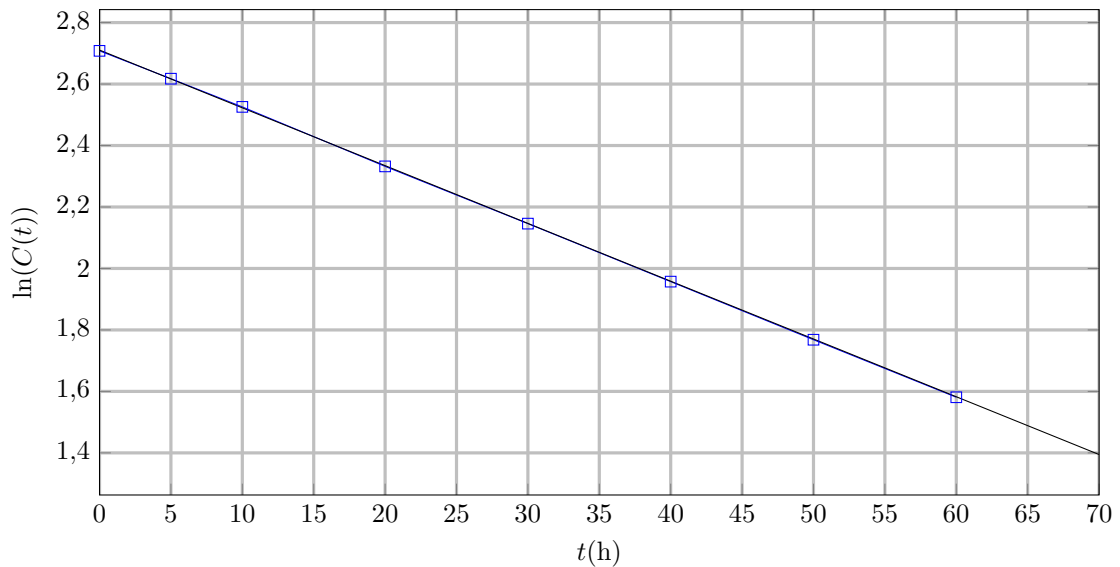
**Q.7** Soit  $P(\text{N}^{3-}) = P(\text{CFC}) = 4$  et  $P(\text{Si}^{4+}) = 3$  coordinence pas à faire.

## Solution de l'exercice 2 : Utilisation du dioxyde de titane comme catalyseur

**Q.1** On a la loi d'ordre :  $r = kC^n(t)$  soit  $-\frac{dC}{dt} = kC^n(t)$

Si  $n = 1$  :  $\frac{dC}{dt} + kC(t) = 0$  soit  $C(t) = C_0 e^{-kt}$  avec  $C(t=0) = C_0$

On cherche à faire la régression  $Y = aX + b$  avec les  $Y_i = \ln(C_i)$  et les  $X_i = t_i$  :



On a bien une droite, le modèle est compatible

**Q.2** La régression linéaire nous donne :  $k \simeq 0,0188 \text{ h}^{-1}$

**Solution de l'exercice 3 : Instrumentation rotative**

**Q.1** Soit  $\Gamma_1 = -\alpha\omega$  donc  $\mathcal{P}(\Gamma_1) = -\alpha\omega^2 < 0$  par définition des frottements, d'où  $\alpha > 0$ .

**Q.2** **Système :** { Cylindre ( $J$ ) }

**Référentiel :** Terrestre supposé galiléen.

**Bilan des actions mécaniques :**  $\Gamma_0$  et  $\Gamma_1 = -\alpha\omega$

**Théorème du moment cinétique scalaire :**  $J \frac{d\omega}{dt} = \Gamma_0 + \Gamma_1$

$$J \frac{d\omega}{dt} = \Gamma_0 - \alpha\omega \implies \boxed{\frac{d\omega}{dt} + \frac{\alpha}{J}\omega = \frac{\Gamma_0}{J}}$$

On cherche une solution de la forme  $\omega(t) = \omega_h(t) + \omega_p(t)$  tel que  $\omega_h(t) = Ae^{-t/\tau}$  avec  $\tau = J/\alpha$  et  $\omega_p(t) = \omega_l$  une constante.

$$\omega_l = \frac{\Gamma_0}{\alpha} \implies \omega(t) = Ae^{-t/\tau} + \omega_l \quad \text{or } \omega(0) = 0 \implies A + \omega_l = 0 \implies \boxed{\omega(t) = \frac{\Gamma_0}{\alpha}(1 - e^{-t/\tau})}$$

**Q.3**  $\boxed{\omega_l = \frac{\Gamma_0}{\alpha}}$

**Q.4** On applique le TMC :  $J \frac{d\omega}{dt} = \Gamma_0(1 + \gamma \cos(\Omega t)) - \alpha\omega$  or  $\omega = \omega_l(1 + \epsilon)$

$$J\omega_l \frac{d\epsilon}{dt} = \Gamma_0(1 + \gamma \cos(\Omega t)) - \alpha\omega_l(1 + \epsilon) \iff J \frac{\Gamma_0}{\alpha} \frac{d\epsilon}{dt} = \Gamma_0(1 + \gamma \cos(\Omega t)) - \Gamma_0(1 + \epsilon) \iff \boxed{\frac{d\epsilon}{dt} + \frac{\alpha}{J}\epsilon = \frac{\alpha}{J}\gamma \cos(\Omega t)}$$

**Q.5** Soit  $\epsilon(t) = \epsilon_h(t) + \epsilon_p(t)$  avec  $\epsilon_h(t) = Be^{-t/\tau}$  lorsque  $t \gg \tau$   $\epsilon_h(t) \simeq 0$ .

$$\epsilon(t) \simeq \epsilon_p(t) = a \cos(\Omega t - \phi)$$

On pose  $\underline{\epsilon}(t) = ae^{j(\Omega t - \phi)}$  tel que  $\epsilon(t) = \Re e(\underline{\epsilon}(t))$  :

$$\frac{d\underline{\epsilon}}{dt} + \frac{\alpha}{J}\underline{\epsilon} = \frac{\gamma}{J}e^{j\Omega t} \iff \underline{\epsilon} \left( j\omega + \frac{\alpha}{J} \right) = \frac{\alpha\gamma}{J}e^{j\Omega t} \iff \underline{\epsilon} = \frac{\gamma e^{j\Omega t}}{1 + j \frac{J\Omega}{\alpha}}$$

$$\boxed{|\underline{\epsilon}| = a = \frac{\gamma}{\sqrt{1 + \left(\frac{J\Omega}{\alpha}\right)^2}} \quad \arg(\underline{\epsilon}) = \Omega t - \phi = \Omega t - \arctan\left(\frac{J\Omega}{\alpha}\right) \implies \boxed{\phi = \arctan\left(\frac{J\Omega}{\alpha}\right)}$$

**Q.6** Si on ajoute un anneau massif on augmente  $J$  donc  $a$  diminue.

Les contraintes d'encombrement empêche l'utilisation d'un volant d'inertie, l'appareil doit pouvoir être manipulable dans la bouche et donc ne pas occuper un volume important.

**Q.7** Soit  $v_l = R\omega_l$  or  $\omega_l = 400000\pi/30\text{rad} \cdot \text{s}^{-1}$  et  $R \simeq 0,5\text{ mm}$  soit  $v_l \simeq 3,3\text{ m} \cdot \text{s}^{-1}$ .

**Q.8** On ajoute un couple de frottement  $\Gamma_f$  et donc  $\omega_l = \frac{\Gamma_0 - \Gamma_f}{\alpha}$  diminue.

**Solution de l'exercice 4 : Étude de la comète 67P Churyomov - Gerasimenko**

**Q.1 Système :** {Comète  $M$  ( $m$ )}

**Référentiel :**  $\mathcal{R}$  héliocentrique supposé galiléen.

**Bilan :**  $\vec{F} = -\mathcal{G} \frac{M_\odot m}{R^2} \vec{u}_r$  avec  $\vec{u}_r$  le vecteur unitaire des coordonnées polaires dans le plan de l'orbite circulaire.

**PFD :**  $m \vec{a}(M)_{/\mathcal{R}} = \vec{F}$  or pour une trajectoire circulaire en coordonnées polaires  $\vec{a}(M)_{/\mathcal{R}} = -R\dot{\theta}^2 \vec{u}_r + R\ddot{\theta} \vec{u}_\theta$

$$/\vec{u}_r : mR\dot{\theta}^2 = \mathcal{G} \frac{M_\odot m}{R^2} \quad \text{or } \dot{\theta} = \frac{2\pi}{T} \implies \boxed{\frac{T^2}{R^3} = \frac{4\pi^2}{\mathcal{G}M_\odot}}$$

**Q.2 Généralisation à une ellipse :**

$$\boxed{\frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{\mathcal{G}M_\odot}}$$

**Q.3**  $\frac{T_c^2}{a_c^3} = \frac{4\pi^2}{\mathcal{G}M_\odot} \implies T_c = \sqrt{\frac{(2\pi a_c)^3}{2\pi \mathcal{G}M_\odot}}$  AN :  $T_c \simeq 6,2\text{ an}$

**Q.4** D'après la définition :  $\vec{\sigma}_S = m \vec{r} \wedge \frac{d\vec{r}}{dt}$ .

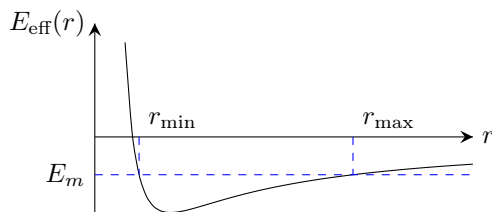
**Q.5** On applique le TMC au point  $S$  :

$$\frac{d\vec{\sigma}_S}{dt} = \vec{\mathcal{M}}_S(\vec{F}) = \vec{r} \wedge \vec{F} = \vec{0} \implies \vec{\sigma}_S = \vec{C}^{te} \implies \vec{r} \perp \vec{\sigma}_S \text{ et } \frac{d\vec{r}}{dt} \perp \vec{\sigma}_S \implies \text{mouvement plan orthogonal à } \vec{\sigma}_S$$

**Q.6 Coordonnées cylindriques :**  $\vec{r} = r \vec{u}_r$  et  $\frac{d\vec{r}}{dt} = \dot{r} \vec{u}_r + r\dot{\theta} \vec{u}_\theta$  soit  $\vec{\sigma}_S = mr^2\dot{\theta} \vec{u}_z$  donc  $\boxed{C = r^2\dot{\theta}}$ .

**Q.7** Soit  $E_c = \frac{1}{2}m \left(\frac{d\vec{r}}{dt}\right)^2 = \frac{1}{2}m\dot{r}^2 + \frac{1}{2}mr^2\dot{\theta}^2$  or  $\dot{\theta} = \frac{C}{r^2} \implies E_c = \frac{1}{2}m\dot{r}^2 + \frac{mC^2}{2r^2}$

**Énergie mécanique :**  $E_m = E_c + E_p$  avec  $E_p(r) = -\frac{\mathcal{G}M_\odot m}{r}$  l'énergie potentielle gravitationnelle.



$$\frac{1}{2}m\dot{r}^2 = E_m - E_{\text{eff}}(r) \quad \text{avec} \quad \boxed{E_{\text{eff}}(r) = \frac{mC^2}{2r^2} - \frac{\mathcal{G}M_\odot m}{r}}$$

Soit lorsque  $r = r_{\min}$  ou  $r = r_{\max}$  :

$$\dot{r} = 0 \implies E_m = E_{\text{eff}}(r_{\min}) = E_{\text{eff}}(r_{\max})$$

**Q.8** Si  $E_m = E_{\text{effmin}} = E_0$  alors  $r_{\min} = r_{\max} = r_0$  :

$$\frac{dE_{\text{eff}}}{dr}(r = r_0) = 0 \iff -\frac{mC^2}{r_0^3} + \frac{\mathcal{G}M_\odot m}{r_0^2} = 0 \implies r_0 = \frac{C^2}{\mathcal{G}M_\odot} \implies E_0 = E_{\text{eff}}(r = r_0) = -\frac{\mathcal{G}^2 M_\odot^2 m}{2C^2}$$

On obtient alors en  $r = r_0$  :  $E_m = E_c(r_0) + E_p(r_0)$  soit  $\boxed{E_c(r_0) + E_p(r_0) = \frac{\mathcal{G}^2 M_\odot^2 m}{2C^2}}$

**Q.9** Soit à partir du schéma :  $r_{\min} = a - ae = a(1 - e)$  et  $r_{\max} = a + ae = a(1 + e)$

**Q.10** Soit  $E_m = \frac{mC^2}{2r^2} - \frac{\mathcal{G}M_\odot m}{r} \iff r^2 + \frac{\mathcal{G}M_\odot m}{E_m} r - \frac{mC^2}{2E_m} = 0$

$r_{\max}$  et  $r_{\min}$  sont deux solutions positives si  $E_m < 0$  et  $\Delta = \left(\frac{\mathcal{G}M_{\odot}m}{E_m}\right)^2 + \frac{4mC^2}{2E_m} > 0 \iff E_m > E_0$

Alors  $r^2 + \frac{\mathcal{G}M_{\odot}m}{E_m}r - \frac{mC^2}{2E_m} = (r - r_{\min})(r - r_{\max}) = 0$

Soit  $r_{\min} + r_{\max} = 2a = -\frac{\mathcal{G}M_{\odot}m}{E_m} \implies E_m = -\frac{\mathcal{G}M_{\odot}m}{2a}$

avec  $r_{\max} = a + ae = a(1 + e)$  et  $r_{\min} = a - ae = a(1 - e)$  on obtient :

$$r_{\min}r_{\max} = a^2(1 - e^2) = -\frac{mC^2}{2E_m}$$

**Q.11** La vitesse aéroilaire de la comète est constante :  $\frac{S}{T} = \frac{C}{2}$

**Q.12** Kepler (loi des aires)

**Q.13** Soit  $\frac{dS}{dt} = \frac{r^2}{2} \frac{d\theta}{dt} = \frac{C}{2} = C^{te}$  la loi de Kepler.

$$\frac{S}{T} = \frac{C}{2} = \frac{\pi a^2 \sqrt{1 - e^2}}{T} \implies T = \frac{2\pi a^2 \sqrt{1 - e^2}}{C} \implies T^2 = \frac{4\pi^2 a^4 (1 - e^2)}{C^2} \implies \frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{\mathcal{G}M_{\odot}}$$

On retrouve la loi de Kepler des périodes pour des trajectoires elliptiques.

... **FIN** ...