Devoir Maison 9

Pour Jeudi 18 Novembre 2021

Propulsion d'une sonde spatiale

Dans le domaine de l'astronautique, la combustion destinée à fournir l'énergie nécessaire à la propulsion ne peut pas utiliser le dioxygène de l'air comme comburant.

Les ergols sont les différentes substances embarquées. On parle de monergols lorsqu'un composé est employé seul et de propergol lorsque l'association d'ergols permet la réaction chimique.

Pour la propulsion de Rosetta, la monométhylhydrazine CH_6N_2 est utilisée en association avec le peroxyde d'azote N_2O_4 .

Données:

- enthalpie standard de formation (à 298 K): $\Delta_f H_{NH_{3(a)}}^0 = -46,2 \text{ kJ.mol}^{-1}$
- enthalpie standard de formation (à 298 K) : $\Delta_f H^0_{N_2 H_{4(I)}} = 50,6$ kJ.mol $^{-1}$
- enthalpie standard de formation (à 298 K) : $\Delta_f H_{N_2(q)}^0 = 0$ kJ.mol⁻¹
- masse volumique $\rho_{N_2H_4} = 1,0 \text{ kg.L}^{-1}$
- masse molaire $M_{N_2H_4} = 32 \text{ g.mol}^{-1}$
- masse molaire $M_{CH_6N_2} = 46 \text{ g.mol}^{-1}$
- masse molaire $M_{C_2H_8N_2=60}$ g.mol⁻¹
- masse molaire $M_{N_2O_4} = 92 \text{ g.mol}^{-1}$

Décomposition de l'hydrazine

Aujourd'hui, l'hydrazine N_2H_4 est généralement utilisée seule comme monergol dans les moteurs à faible poussée (mais grande précision) permettant le positionnement sur orbite des satellites. La poussée est alors assurée par décomposition catalytique de l'hydrazine et non par combustion

L'énergie chimique est fournie par les réactions de décomposition de l'hydrazine liquide en ammoniac et diazote gazeux :

$$3N_2H_{4(l)} \to 4NH_{3(g)} + N_{2(g)}$$

1. Déterminer l'enthalpie standard de la réaction de décomposition de l'hydrazine liquide en ammoniac et diazote gazeux.

La réaction est-elle endothermique ou exothermique?

On considère que la variation d'enthalpie ΔH due à la décomposition de l'hydrazine est intégralement utilisée pour la propulsion d'un satellite.

- 2. Déterminer l'enthalpie ΔH_0 libérée par la décomposition d'un volume V_0 d'hydrazine en fonction de $M_{N_2H_4}$, $\rho_{N_2H_4}$, V_0 et $\Delta_r H^0$. Effectuer l'application numérique pour $V_0 = 1$ L.
- 3. En déduire le volume d'hydrazine à embarquer pour assurer le positionnement (nécessitant une énergie $E=24~\mathrm{MJ}$) d'un satellite sur son orbite.

Production du nitrure de silicium

Données thermodynamiques :

Nombre d'Avogadro : $N_A = 6,02.10^{23} \text{ mol}^{-1}$

Constante universelle des gaz parfaits : $R = 8,31 \text{ J.mol}^{-1}.\text{K}^{-1}$

Pression standard : $P^{\circ} = 1,00$ bar = $1,00.10^{5}$ Pa

Température de fusion du silicium sous 1 bar : $T_{fus}(Si) = 1687 \text{ K}$

Température de fusion du nitrure de silicium sous 1 bar : $T_{fus}(Si_3N_4) = 2173 \text{ K}$

Enthalpie standard de fusion du silicium : $\Delta_{fus}H^{\circ}(Si) = 50, 2 \text{ kJ.mol}^{-1}$ considérée indépendante de la température.

Il existe plusieurs méthodes pour fabriquer le nitrure de silicium $\mathrm{Si}_3\mathrm{N}_4$. La plus simple est la formation de $\mathrm{Si}_3\mathrm{N}_4$ solide par adsorption de diazote gazeux sur le silicium solide. Dans cette partie, il s'agit de déterminer la température atteinte en fin de procédé industriel lorsque la pression est de 1,00 bar. Les gaz sont assimilables à des gaz parfaits. Les phases solides sont non-miscibles et considérées pures. Les enthalpies standard de formation, entropies molaires standard et capacités calorifiques standard sont données à 298 K.

Espèce chimique	∆ _f H° (kJ.mol⁻¹)	C _p ° (J.K ⁻¹ .mol ⁻¹)	S° (J.K ⁻¹ .mol ⁻¹)
Si (s)		23,9	18,8
N ₂ (g)		27,9	191
Si ₃ N ₄ (s)	- 744	95,0	107

- 4. Écrire l'équation bilan de la réaction de synthèse de $\mathrm{Si}_3\mathrm{N}_4$, notée (1), avec les nombres stœchiométriques entiers les plus petits possibles, dans le domaine de température T telle que 298 K \leq T < 1687 K.
- 5. Que vaut l'enthalpie standard de formation de Si(s) et de $N_2(g)$? Pourquoi? En déduire l'enthalpie standard de la réaction (1) à $T_0=298~\rm K.$

La réaction (1) est totale.

- 6. On réalise la réaction (1) sous une pression P° de 1,00 bar, en introduisant les réactifs en proportions stœchiométriques. La température initiale des réactifs est de 298 K. Calculer la température finale du système en considérant la réaction (1) totale et adiabatique. Cette température peut-elle être atteinte en pratique dans une enceinte?
- 7. Dans l'industrie, les réactifs ne sont pas introduits en proportions stœchiométriques. En fin de réaction, il reste 90 % de la quantité de matière initiale de diazote. Calculer la température finale réellement atteinte lors de la production du nitrure de silicium.