Thermodynamique = science de l'énergie...

...et des états de la matière.

Sommaire du chapitre 1

- 1.1. <u>Systèmes thermodynamiques</u>.
- 1.2. Variables et fonctions d'état : température, pression.
- 1.3. Equations d'état.
- 1.4. Transformations thermodynamiques.
- 1.5. Coefficients thermoélastiques.

On ne parle donc pas d'énergie dans ce premier chapitre.

1.1. Systèmes thermodynamiques

1.1.1 Définitions

Système \rightarrow En thermodynamique, on appelle système la **quantité de matière étudiée**. Celle-ci peut-être exprimée en moles ou en kg (masse).

On oppose le système au **milieu extérieur**... où se trouve toute la matière qui n'appartient pas au système.

Système ouvert → Un système ouvert peut échanger de la matière et de l'énergie avec le milieu extérieur.

Système fermé

Un système fermé n'échange que de l'énergie avec le milieu extérieur.

Système isolé Un système isolé n'échange ni matière, ni énergie avec le milieu extérieur.

Cas particulier *important* → Les systèmes avec transvasement sont des systèmes ouverts d'où rentre et sort en permanence la même quantité de matière.

1.1. Systèmes thermodynamiques

Système \rightarrow En thermodynamique, on appelle système la quantité de matière étudiée. Celle-ci peut-être mesurée en mole(s) ou en kg (masse).

On oppose le système au **milieu extérieur**... où se trouve toute la matière qui n'appartient pas au système.

Système ouvert

Un système ouvert peut échanger de la matière et de l'énergie avec le milieu extérieur.

Système fermé → Un système fermé n'échange que de l'énergie avec le milieu extérieur.

Système isolé → Un système isolé n'échange ni matière, ni énergie avec le milieu extérieur.

Cas particulier *important* \rightarrow Les systèmes avec **transvasement** sont des systèmes ouverts d'où rentre et sort en permanence la même quantité de matière.

1.1.2 En complément...

Remarque 1. Le système est souvent délimité par une paroi fictive ou réelle... Cette paroi ne fait pas partie du système !

Remarque 2. En thermodynamique classique, on ne considère que des systèmes **homogènes**... ou **sinon**, des systèmes que l'on peut décomposer en sous-systèmes homogènes.

1.1. Systèmes thermodynamiques

1.1.1 Définitions

Quelques exemples de système → ouvert, fermé, ou isolé ?



Vase Deware (calorimètre) → Système isolé



Radiateur → Système ouvert (avec transvasement)



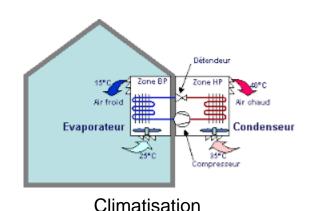
Radiateur électrique → Système fermé



Compresseur d'air → Système ouvert (± avec transvasement)



Cocotte-minute (soupape fermée) → Système fermé



→ Système ±fermé (ça dépend du point de vue)

1.2. Variables et fonctions d'état

1.2.1 Hypothèse générale de la thermodynamique classique

Il est possible de définir toutes les propriétés (l'état) de la matière à partir d'un nombre fini de variables macroscopiques que l'on appelle les variables d'état.

→ Une fois que l'on connaît un nombre suffisant de variables d'état, les autres propriétés de la matière -énergie comprise- deviennent des **fonctions d'état**.

1.2.2 Variables intensives et extensives

Une variable (d'état) intensive est indépendante de la taille du système, c'est-àdire de la quantité de matière : la température, la pression, la masse volumique... sont des exemples de variables intensives → elles ne varient pas si on ajoute ou retire de la matière au système.

Une variable extensive voit sa valeur varier avec la taille du système : le volume, les dimensions, ou l'énergie sont des exemples de variables extensives → elles dépendent de la quantité de matière dans le système.

Remarque : la quantité de matière, exprimée en mole ou en masse n'est <u>pas</u> une variable d'état...

1.2.2 Variables intensives et extensives

Une variable (d'état) intensive est indépendante de la taille du système, c'est-à-dire de la quantité de matière : la température, la pression, la masse molaire... sont des exemples de variables intensives → elles ne varient pas si on ajoute ou retire de la matière au système.

Une variable extensive voit sa valeur varier proportionnellement à la taille du système : le volume, les dimensions, ou l'énergie sont des exemples de variables extensives → elles dépendent de la quantité de matière dans le système.

Remarque : la quantité de matière, exprimée en mole ou en masse n'est <u>pas</u> une variable d'état... .

Exemples et notations.

La charge électrique, q?

Le volume molaire, v?

Le volume massique, v?

Le débit massique, \dot{m} (ou Q_m) ?

Le débit volumique, V (ou Q_V) ?

Le travail, W?

La puissance, W?

La concentration, C?

- → variable extensive.
- → variable *intensive*.
- → variable intensive.
- → variable extensive
- → variable extensive.
- → variable extensive.
- → variable extensive.
- → variable intensive.

1.2.3 Règle des phases de Gibbs

Définition : la *variance* v d'un système est définie par le nombre de variables intensives indépendantes qui caractérisent son équilibre.

La *variance* v vaut par exemple 2 pour un système homogène monophasique composé d'une seule espèce chimique, les deux variables d'état sont la **pression** et la **température**.

Par exemple : on peut complétement caractériser un kg ou une mole de vapeur d'eau si on connaît sa pression et sa température.

Mais: si on dispose d'un mélange de **vapeur d'eau** et d'**eau liquide** à l'équilibre thermodynamique, *la pression et la température sont liées* ($p = 1 \text{ bar} \leftrightarrow T = 100^{\circ}\text{C}$). La variance ne vaut alors plus que 1.

La règle des phases de Gibbs ou relation de Gibbs donne la variance v d'un système thermodynamique à l'équilibre. Dans le cas le plus courant, elle s'écrit :

$$v = c + 2 - \varphi$$

Ou c représente le nombre de corps purs en présence et ϕ le nombre de phases. Le 2 qui apparaît dans l'équation est lié aux variables **température** et **pression**.

→ Relation entre les dérivées

1.2.3 Règle des phases de Gibbs

La règle des phases de Gibbs ou relation de Gibbs donne la *variance* v d'un système thermodynamique à l'équilibre. Dans le cas le plus courant, elle s'écrit :

$$v = c + 2 - \varphi$$

Ou c représente le nombre de corps purs en présence et φ le nombre de phases. Le 2 qui apparaît dans l'équation est lié aux variables température et pression.

La *variance v* d'un système est définie par le nombre de variables intensives indépendantes qui caractérisent son équilibre.

1.2.4 Application de la règle des phases de Gibbs

Combien faut-il de *variables intensives indépendantes* pour caractériser l'équilibre :

- d'une mole d'oxygène ?

$$c = 1$$
; $\varphi = 1 \rightarrow 2$ variables \rightarrow T, p (ou v).

- d'un mélange eau/glace ? (ou eau/vapeur)

$$c = 1$$
; $\varphi = 2 \rightarrow 1$ variable $\rightarrow T$ ou p.

- d'un mélange eau/alcool ?

$$c = 2$$
; $\varphi = 1 \rightarrow 3$ variables \rightarrow T, p, C_{alcool} (concentration en alcool).

$$c = 2$$
; $\varphi = 2 \rightarrow 2$ variables parmi T, p, C_{alcool}

1.2.4 Application de la règle des phases de Gibbs

Combien faut-il de variables intensives indépendantes pour caractériser l'équilibre :

- d'un mélange eau/alcool ?

Domaine liquide \rightarrow c = 2 ; φ = 1 \rightarrow 3 variables \rightarrow T, p, C_{alcool} (concentration en alcool).

Domaine gaz/liquide \rightarrow c = 2; φ = 2 \rightarrow 2 variables parmi T, p, C_{alcool}

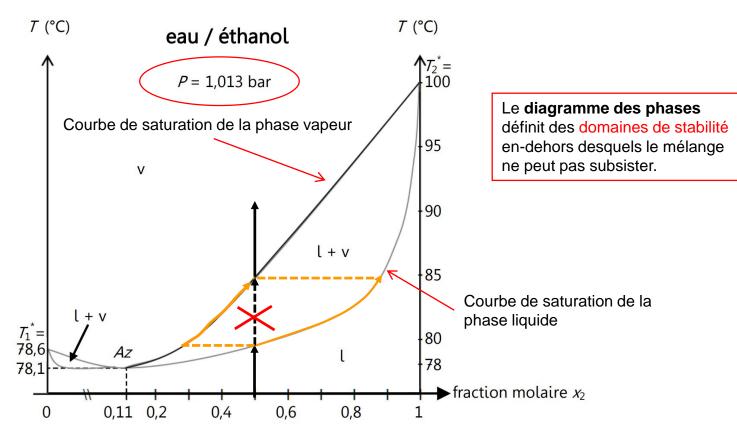


Figure : diagramme des phases à pression constante (1 bar) d'un mélange eau/alcool

1.3.1 Définition et exemples

Les équations d'état (ou lois d'état) sont des relations entre les variables d'état d'un système.

Exemple : la règle des phases de Gibbs nous dit que l'état d'une mole de gaz mono-composant est complétement déterminé par **deux** des variables T, p ou v → l'équation d'état d'un gaz permet donc d'exprimer **l'une (n'importe laquelle) de ces 3 variables** en fonction des **2 autres**.

Généralités sur les équations d'état :

- 1. Il existe plusieurs (types d')équations d'état.
- 2. On peut les écrire sous forme intensive ou extensive.
- 3. Elles résultent généralement de l'expérience et de l'observation.
- 4. La thermodynamique classique ne permet pas d'établir les équations d'état, elle les utilise pour en déduire des propriétés du système (ex : coeff. thermoélastiques).

Deux équations d'état applicables aux gaz : Formes molaires

- 1. Equation des gaz parfaits Formes intensives \rightarrow pv = RT \swarrow ou bien p = ρ rT Formes extensives \rightarrow pV = nRT ou bien pV = mrT
- 2. Equation de van der Walls

$$\left(p + \frac{a}{v^2}\right)(v - b) = RT$$
 ou bien $\left(p + \frac{n^2 a}{V^2}\right)(V - nb) = nRT$

1.3.1 Définition et exemples

Les équations d'état (ou lois d'état) sont des relations entre les variables d'état d'un système.

Exemple. La règle des phases de Gibbs nous dit que l'état d'une mole de gaz est complétement déterminé par deux des variables p, v ou T → l'équation d'état d'un gaz permet donc d'exprimer l'une (n'importe laquelle) de ces 3 variables en fonction des 2 autres.

Généralités sur les équations d'état.

- 1. Il existe plusieurs (types d') équations d'état.
- 2. On peut les écrire sous forme intensive ou extensive.
- 3. Elles résultent généralement de l'expérience et de l'observation.
- 4. La thermodynamique classique ne permet pas d'établir l'équation d'état, elle l'utilise pour en déduire des propriétés du système (ex : coeff. thermoélastiques).

Deux équations d'état applicables aux gaz :

1. Equation des gaz parfaits

Formes *intensives*
$$\rightarrow$$
 pv = RT ou bien p = ρrT
Formes *extensives* \rightarrow pV = nRT ou bien pV = mrT

2. Equation de van der Walls

$$\left(p+\frac{a}{v^2}\right)(v-b) = RT \quad \text{ou bien} \qquad \left(p+\frac{n^2a}{V^2}\right)(V-nb) = nRT$$



! Attentions aux unités !

Température en Kelvin.

Pression en Pascal.

Volume en m^3 .

→ R s'exprime en *J/mole/K*

• Unités de R et r?

→ r en J/kg/K



1.3. Equations d'état

1.3.2 Equation des gaz parfaits

Comment passer d'une forme à l'autre de l'équation des gaz parfaits ?

Le plus souvent, on exprime l'équation des gaz parfait sous sa forme extensive molaire : pV = nRT

...avec R = 8,314 J/mole/K – R est la constante universelle des gaz parfaits.

On passe très facilement de la forme extensive à la forme intensive en divisant par n :

$$p\frac{V}{n} = RT \rightarrow pV = RT$$

Et pour passer de la forme molaire à la forme massique :

$$pV = nRT = nM\frac{R}{M}T \rightarrow pV = mrT$$

...avec M la masse molaire (attention à bien l'exprimer en kg) et r la **constante** spécifique des gaz parfaits en J/kg/K. On la qualifie de spécifique car sa valeur dépend de l'espèce chimique.

Dans le cas de l'air : $r = 8,314/29/10^{-3} = 286,7 \text{ J/kg/K}.$

Et il existe deux formes intensives massiques : pv = rT et $p = \rho rT$

1.3.2 Equation des gaz parfaits

Formes équivalentes →

$$pv = RT$$
 Formes intensives $p = \rho rT$ ou $pv = rT$ $pV = nRT$ Formes extensives $pV = mrT$

Le modèle des gaz parfaits est issu d'observations expérimentales. C'est une synthèse de différentes propriétés ou lois antérieures :

1. La loi de Boyle-Mariotte (
$$\approx$$
1650) $p_1v_1 = p_2v_2 = f(T)$

2. La loi de Charles (1746-1823)
$$\frac{v_1}{T_1} = \frac{v_2}{T_2} = f(p)$$

3. La loi de Gay-Lussac (1778-1850)
$$\frac{p_1}{T_1} = \frac{p_2}{T_2} = f(v)$$

4. La loi d'Avogadro (1776-1856)
$$v = f(p, T)$$

Le modèle des gaz parfaits est donc un postulat de la thermodynamique classique... validé plus tard par la physique et la thermodynamique statistique.

1.3. Equations d'état

1.3.2 Equation des gaz parfaits

Le modèle des gaz parfaits rend compte du comportement vers lequel tous les gaz tendent en l'absence d'interaction entre les molécules.

→ Par conséquent, les autres équations d'état applicables aux gaz doivent tendre vers l'équation des gaz parfaits lorsque...

1.3. Equations d'état

1.3.2 Equation des gaz parfaits

Le modèle des gaz parfaits rend compte du comportement vers leguel tous les gaz tendent en l'absence d'interaction entre les molécules.

→ Par conséquent, les autres équations d'état applicables aux gaz doivent tendre vers l'équation des gaz parfaits lorsque la pression devient nulle.

Par exemple, dans le cas de l'équation de van der Walls :

Terme de cohésion (constant)

$$\rightarrow$$

Equation de van der Walls
$$\rightarrow$$
 $\left(P + \frac{a}{v^2}\right)(v - b) = RT$

Equation des gaz parfaits

$$\rightarrow$$

$$\rightarrow$$
 Pv = RT

Covolume molaire (constant)

$$\left(P + \frac{a}{v^2}\right)(v - b) = Pv - bP + \frac{a}{v} - \frac{ab}{v^2} = RT$$

→ On retrouve bien le comportement des gaz parfaits lorsque P tend vers 0 ! (... et lorsque v tend vers l'infini...)

→ Coefficients thermoélastiques

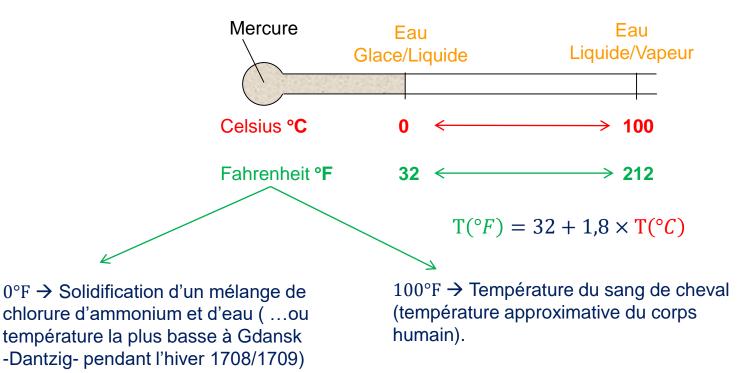
1.3. Equations d'état

1.3.3 La température

La température est au départ une notion d'origine sensorielle.

Lorsqu'on a voulu la mesurer, on s'est d'abord basé sur les propriétés de la matière,

- 1. ... pour établir des **points de référence** → fusion et ébullition de l'eau.
- 2. ... pour estimer la température entre ces points → dilatation d'un liquide.



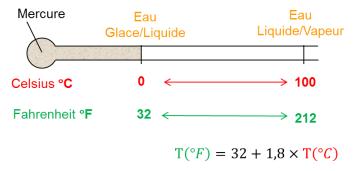
1.3. Equations d'état

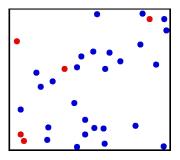
1.3.3 La température

La température est au départ une notion d'origine sensorielle.

Lorsqu'on a voulu la mesurer, on s'est d'abord basé sur les propriétés de la matière :

- 1. ... pour établir des points de référence → fusion et ébullition de l'eau.
- 2. ... pour estimer la température entre ces points → dilatation d'un liquide.





- 3. ... physiquement, la température correspond à l'**énergie cinétique** des atomes et molécules (*cf.* thermodynamique statistique).
- 4. ... thermodynamiquement, les différences de température sont à l'origine du **transfert de chaleur** (d'énergie calorifique) entre deux systèmes.

2 systèmes sont en équilibre thermique s'ils sont à la même température.

→ c'est le principe 0 de la thermodynamique.

Un système isolé thermiquement du milieu l'extérieur est dit adiabatique.

Un système dont la température est constante est dit **isotherme**.

1.3. Equations d'état

1.3.3 La température

La température est au départ une notion d'origine sensorielle.

Lorsqu'on a voulu la mesurer, on s'est d'abord basé sur les propriétés de la matière :

- 1. ... pour établir des points de référence → fusion et ébullition de l'eau.
- 2. ... pour estimer la température entre ces points → dilatation d'un liquide.
- 3. ... physiquement, la température correspond à l'énergie cinétique des atomes et molécules (cf. thermodynamique statistique).
- 4. ... thermodynamiquement, les différences de température sont à l'origine du transfert de chaleur (d'énergie calorifique) entre deux systèmes.

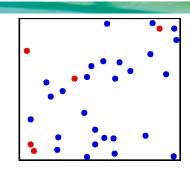
2 systèmes sont en équilibre thermique s'ils sont à la même température. (Principe 0 de la thermodynamique.)

Un système isolé thermiquement de l'extérieur est dit adiabatique.

Un système dont la température est constante est dit isotherme.

- 5. On mesure toujours la température indirectement. Aujourd'hui, le plus souvent avec des capteurs électriques ou électroniques comme :
 - les **thermistances** (conducteurs électriques dont la résistance varie avec la température),
 - les thermocouples, qui génèrent une différence de potentiel,
 - les capteurs optiques (infra-rouge...).
 - ...



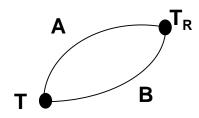


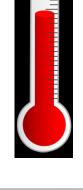
1.3.3 La température

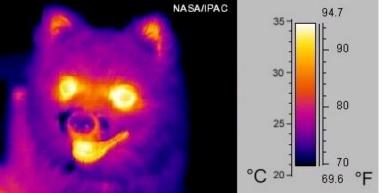
On **mesure toujours** la **température indirectement**. Le plus souvent avec des capteurs électriques ou électroniques comme :

- les thermistances (composants dont la résistance varie avec la température),
- les thermocouples, qui génèrent une différence de potentiel,
- les capteurs optiques (infra-rouge...).
 -

Thermomètre	Grandeur thermométrique
Liquide (mercure)	Longueur (L)
Thermocouple	Potentiel électrique (U)
Thermistance	Résistance électrique (Ω)
Caméra Infra-Rouge	Longueur d'onde (λ)
Gaz à volume constant	Pression (P)







1.3.3 La température

Le **Kelvin** (symbole **K** ... **sans** le °) est l'unité SI de température thermodynamique... donc la seule que l'on devrait utiliser.

- O K correspond au zéro absolu, la température où tous les corps sont à l'état solide et où l'agitation moléculaire a complétement disparu :
 → c'est le troisième principe de la thermodynamique (entropie nulle).
- Le deuxième point de référence est le point triple de l'eau à 273,16 K (0,01°C et 611 Pa).
- Une variation de température de 1 K correspond à une variation de température de 1°C :

$$\Delta \mathbf{T}[^{\circ}C] = \Delta \mathbf{T}[K]$$

Du coup, on passe très facilement de l'échelle Celsius à l'échelle Kelvin :

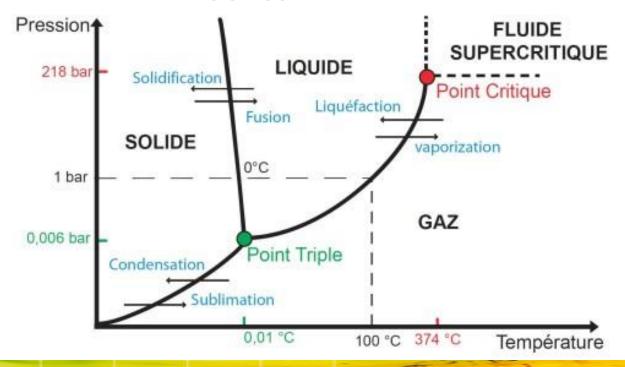
$$T[^{\circ}C] = T[K] - 273, 15$$

1.3.3 La température

Le **Kelvin** (symbole **K** ... **sans** le °) est l'unité SI de température thermodynamique... donc la seule que l'on devrait utiliser.

- 0 K correspond au zéro absolu, la température où tous les corps sont à l'état solide et où l'agitation moléculaire a complétement disparu :
 - → c'est le troisième principe de la thermodynamique (entropie nulle).
- Le deuxième point de référence est le point triple de l'eau à 273,16 K (0,01°C et 611 Pa).
- Une variation de température de 1°C correspond à une variation de température de 1 K : $\Delta T [°C] = \Delta T [K]$
- Du coup, on passe très facilement de l'échelle Celsius à l'échelle Kelvin :

$$T[^{\circ}C] = T[K] - 273, 15$$



1.3. Equations d'état

1.3.4 La pression (rappels)

Il existe des forces **ponctuelles** (en théorie), **volumiques** (le poids), et **surfaciques** (les frottements, la pression...).

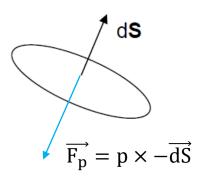
La pression est donc une force qui s'exerce par unité de surface.

Elle s'exprime en *N/m*², c'est-à-dire en Pascal (*Pa*).

Les autres unités usuelles (mais hors SI) sont

- \rightarrow le **bar** (1 bar = 10⁵ Pa).
- l'atmosphère (1 atm = 101325 Pa).
- ➤ La *hauteur d'une colonne de mercure* (1 atm = 760 mm_{Hq})

La force de pression s'exerce toujours perpendiculairement à la surface à laquelle elle s'applique et dans le sens opposé à la normale.



1.3.4 La pression (rappels)

Dans les *fluides <u>au repos</u>*, seul le poids est à l'origine des (variations des) forces de pression, ce qui a deux conséquences :

- 1. Le poids s'exerçant verticalement, la pression est toujours uniforme dans un plan horizontal.
- 2. La pression en fonction de la hauteur z et on utilise les relations suivantes :

```
\begin{array}{ll} dp = -\rho.\,g.\,dz & \text{si l'axe des z est orient\'e vers le haut,} \\ dp = \rho.\,g.\,dz & \text{si l'axe des z est orient\'e vers le bas.} \end{array}
```

1.3. Equations d'état

1.3.4 La pression (rappels)

Dans les *fluides* <u>au repos</u>, seul le poids est à l'origine des (variations des) forces de pression, ce qui a deux conséquences :

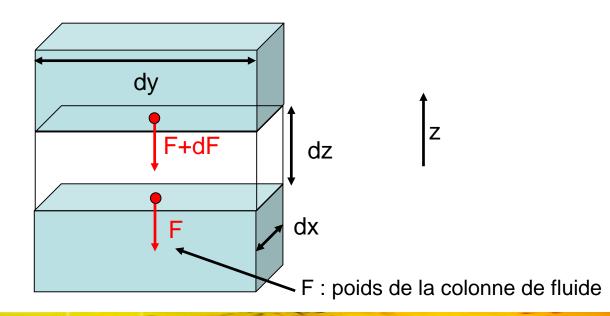
- 1. Le poids s'exerçant verticalement, la pression est toujours uniforme dans un plan horizontal.
- 2. La pression en fonction de la hauteur z et on utilise les relations suivantes :

 $dp = -\rho$. g. dz si l'axe des z est orienté vers le haut, $dp = \rho$. g. dz si l'axe des z est orienté vers le bas.

$$dF = -\rho$$
. g. dx. dy. dz

$$\frac{dF}{dx.\,dy} = -\rho.\,g.\,dz$$

$$dp = -\rho$$
. g. dz



1.3. Equations d'état

1.3.4 La pression (rappels)

Dans les *fluides <u>au repos</u>*, seul le poids est à l'origine des (variations des) forces de pression, ce qui a deux conséquences :

- 1. Le poids s'exerçant verticalement, la pression est toujours uniforme dans un plan horizontal.
- 2. La pression en fonction de la hauteur z et on utilise les relations suivantes :

```
dp = -\rho. g. dz si l'axe des z est orienté vers le haut, dp = \rho. g. dz si l'axe des z est orienté vers le bas.
```

- 3. Equation intégrée avec ρ constante $\rho_B \rho_A = -\rho g(z_B z_A)$ avec z orienté vers le haut, ou $\rho_B \rho_A = \rho g(z_B z_A)$ si l'axe des z est orienté vers le bas (exemples).
- 4. Si le fluide est **compressible**, il faut tenir compte de la <u>variation de ρ avec z</u> (<u>exemple</u>).

La pression diminue toujours lorsqu'on s'élève dans un fluide.

La pression est parfois (et même souvent dans la vie quotidienne) exprimée en référence à la pression atmosphérique, c'est la **pression relative** $\mathbf{p_r}$:

$$p_r = p - p_{atm}$$

... mais en règle générale pour les calculs, on utilise la pression absolue p ou p_{abs}.

Question : la pression d'un pneu affichée par un manomètre est-elle absolue ou relative ?

1.3. Equations d'état

1.3.4 La pression (rappels)

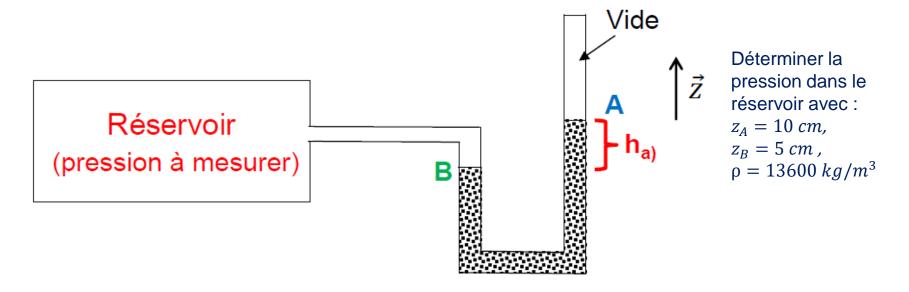
$$\begin{array}{ll} dp = -\rho.\,g.\,dz & \text{ou} \quad p_B - p_A = -\rho g(z_B - z_A) \quad \text{si l'axe des z est orient\'e vers le haut,} \\ dp = \rho.\,g.\,dz & \text{ou} \quad p_B - p_A = \rho g(z_B - z_A) \quad \text{si l'axe des z est orient\'e vers le bas.} \end{array}$$

La pression diminue toujours lorsqu'on s'élève dans un fluide.

La pression est parfois exprimée en référence à la pression atmosphérique, c'est la **pression relative** $\mathbf{p_r}$:

$$p_r = p - p_{atm}$$

... mais en règle générale, on préfère utiliser la **pression absolue p ou p**abs.



$$p_B = -13600 \times 9,81(0,05 - 0,1) = 6671 Pa$$

1.3. Equations d'état

1.3.4 La pression (rappels)

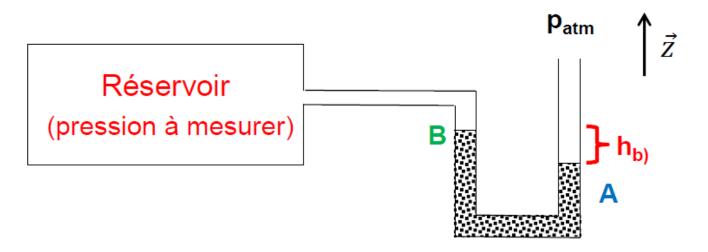
$$dp = -\rho. \, g. \, dz \qquad \qquad \text{ou} \quad p_B - p_A = -\rho g(z_B - z_A) \quad \text{si l'axe des z est orienté vers le haut,} \\ dp = \rho. \, g. \, dz \qquad \qquad \text{ou} \quad p_B - p_A = \rho g(z_B - z_A) \quad \text{si l'axe des z est orienté vers le bas.}$$

La pression diminue toujours lorsqu'on s'élève dans un fluide.

La pression est parfois exprimée en référence à la pression atmosphérique, c'est la **pression relative** p_r :

$$p_r = p - p_{atm}$$

 \dots mais en règle générale, on préfère utiliser la **pression absolue** p ou p_{abs} .



pression dans le réservoir avec : $z_A = 0 \ cm$, $z_B = 5 \ cm$, $\rho = 1000 \ kg/m^3$,

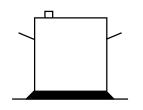
 $p_{atm} = 10^5 Pa$

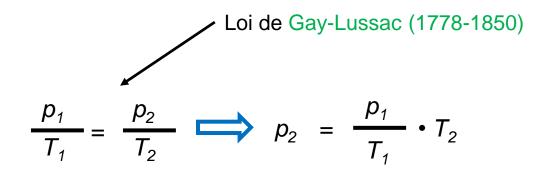
Déterminer la

$$p_B = 10^5 - 1000 \times 9,81(0,05 - 0,0) = 99509 Pa$$

Exercice: un récipient fermé contient de la vapeur d'eau à $T_1 = 100^{\circ}$ C et 2 bar.

Déterminer la pression si on porte la température à $T_2 = 125,8$ °C.





Réponse : $2 \times 10^5 \times (125,8 + 273,15) / (100 + 273,15) = 2,138 \times 10^5 Pa$.

Exercice : on cherche à mesurer ou à estimer la hauteur de la Tour Montparnasse en utilisant un baromètre de précision.

Pour cela, on une première fois la pression atmosphérique à la base du bâtiment, et on trouve 101325 Pa.

Ensuite, on mesure la pression en haut du bâtiment et on obtient 99021 Pa.

Déduisez-en la hauteur de la tour :

- a) En supposant que la masse volumique de l'air reste constante entre le bas et le haut.
- b) En prenant en compte la variation de la masse volumique de l'air avec l'altitude.

Dans les deux cas, on supposera la température constante et égale à 25°C entre le bas et le haut de la tour.



Exercice : on cherche à mesurer ou à estimer la hauteur de la Tour Montparnasse en utilisation un baromètre de précision.

Pour cela, on une première fois la pression atmosphérique à la base du bâtiment, et on trouve 101325 Pa.

Ensuite, on mesure la pression en haut du bâtiment et on obtient 99021 Pa.

Déduisez-en la hauteur de la tour :

- a) En supposant que la masse volumique de l'air reste constante entre le bas et le haut.
- b) En prenant en compte la variation de la masse volumique de l'air avec l'altitude.

On supposera la température constante et égale à 25°C entre le bas et le haut de la tour.

Masse volumique constante:

$$\begin{aligned} p_{haut} - p_{bas} &= -\rho g(z_{haut} - z_{bas}) \Rightarrow h = z_{haut} - z_{bas} = -\frac{p_{haut} - p_{bas}}{\rho g} \\ \text{Avec } \rho &= \frac{p}{rT} = \frac{p}{\frac{R}{M}T} = \frac{101325}{\frac{8,314}{0.029} \times 298} = 1,186 \text{ kg. m}^{-3} \Rightarrow h = -\frac{-2304}{1,186 \times 9,81} = 198 \text{ m} \end{aligned}$$

Masse volumique variable:

$$dp = -\rho g \times dz \qquad \text{ou bien} \quad dp = -\frac{p}{rT}g \times dz \xrightarrow{\frac{dp}{p}} = -\frac{g}{rT} \times dz$$
... qui s'intègre en : $\ln(p) = -\frac{g}{rT}h + Cte$ ou bien $\ln\left(\frac{p}{p_0}\right) = -\frac{g}{rT}h$
On en déduit : $h = -\frac{rT}{g}\ln\left(\frac{p}{p_0}\right) = -\frac{RT}{Mg}\ln\left(\frac{p}{p_0}\right) = -\frac{8,314 \times 298}{0.029 \times 9.81}\ln\left(\frac{99021}{101325}\right) = 200,3 \text{ m}$



mesurer ou à estimer la hauteur de Exercice cherche à Montparnasse la Tour de précision.

Pour cela, on une première fois la pression atmosphérique à la base du bâtiment, et on trouve 101325 Pa.

Ensuite, on mesure la pression en haut du bâtiment et on obtient 99021 Pa.

Déduisez-en la hauteur de la tour :

- En supposant que la masse volumique de l'air reste constante entre le bas et le haut.
- b) En prenant en compte la variation de la masse volumique de l'air avec l'altitude.

On supposera la température constante et égale à 25°C entre le bas et le haut de la tour.

<u>Masse volumique variable</u>, retour sur l'intégration de $dp = -\frac{p}{rT}g \times dz$:



$$dp = -\frac{p}{rT}g \times dz$$
 \rightarrow $\frac{dp}{p} = -\frac{g}{rT} \times dz$

$$\rightarrow$$

$$\frac{dp}{p} = -\frac{g}{rT} \times dz$$

On intègre ensuite avec des variables différentes de part et d'autre du signe =

Première méthode : avec les primitives

$$\int \frac{\mathrm{d}p}{p} = \int -\frac{g}{rT} \times \mathrm{d}z \qquad \Rightarrow \ln(p) = -\frac{g}{rT}z + Cte \Rightarrow \operatorname{avec} \ln(p(z=h)) = -\frac{g}{rT}h + Cte \quad \text{et } \ln(p(z=0)) = Cte$$

On en déduit
$$\ln(p) - \ln(p_0) = -\frac{g}{rT}h$$

On en déduit
$$\ln(p) - \ln(p_0) = -\frac{g}{rT}h$$
 ou bien $\ln\left(\frac{p}{p_0}\right) = -\frac{g}{rT}h$ en notant $p_0 = p(z=0)$

Deuxième méthode : avec les intégrales (quand on connait les bornes d'intégration)

$$\int_{p(z=0)}^{p(z=h)} \frac{\mathrm{dp}}{p} = \int_{z=0}^{z=h} -\frac{g}{rT} \times dz \rightarrow \left[\frac{\mathrm{dp}}{p}\right]_{p(z=0)}^{p(z=h)} = \left[-\frac{g}{rT}z\right]_{z=0}^{z=h}$$

On en déduit
$$ln(p) - ln(p_0) = -\frac{g}{rT}h$$

On en déduit
$$\ln(p) - \ln(p_0) = -\frac{g}{rT}h$$
 ou bien $\ln\left(\frac{p}{p_0}\right) = -\frac{g}{rT}h$ en notant $p_0 = p(z=0)$



1.4.1 Equilibre(s)

L'équilibre thermodynamique correspond à un état du système pour lequel les variables ont une valeur bien définie et constante au cours du temps.

Il existe plusieurs autres types d'équilibre, moins contraignants que l'équilibre thermodynamique :

- L'équilibre mécanique → toutes les forces, intérieures et extérieures, sont compensées par des forces opposées et égales en valeur absolue.
- L'équilibre thermique → la température est constante et il n'y a pas d'échange de chaleur.
- L'équilibre chimique → il n'y a pas de modification de la composition chimique du système sous l'effet de réactions.
- ...

L'équilibre thermodynamique implique que les équilibres mécanique, thermique, chimique... soient réalisés simultanément.

(C'est le plus contraignant des équilibres.)

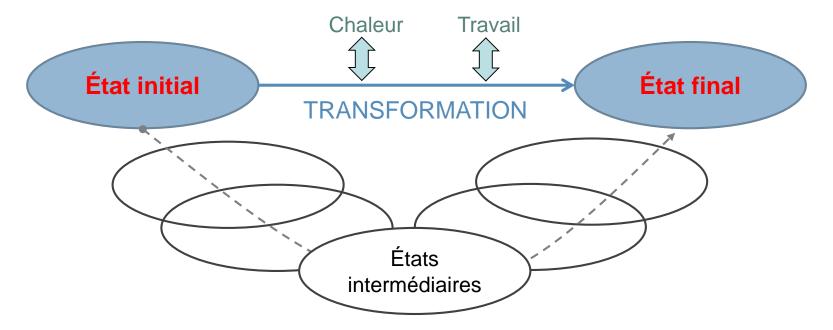
→ Travail des forces de pression

1.4.2 Définitions

En thermodynamique, une transformation est définie comme le passage d'un système d'un état d'équilibre vers un autre état d'équilibre.

Une transformation peut être provoquée par des **échanges avec le milieu extérieur** (chaleur, travail, ou matière) et/ou par une **évolution interne spontanée** (réaction chimique, échanges de chaleur internes...).

L'ensemble des états intermédiaires est appelé chemin de transformation.

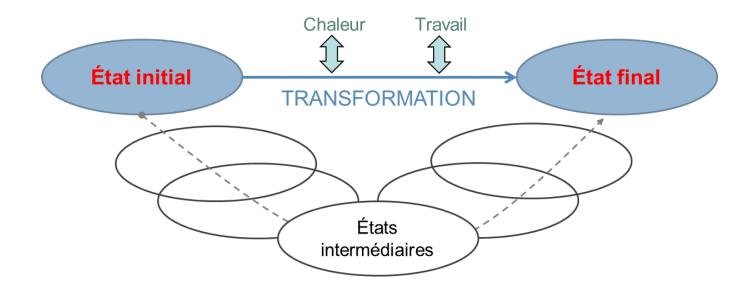


1.4.2 Définitions → transformations particulières

Transformation quasi-statique

Une transformation est dite quasi-statique si son chemin de transformation peut être considéré comme une suite d'états d'équilibre → c'est un cas idéal (donc impossible) qui permet d'utiliser l'équation d'état du système et de suivre l'évolution des variables.

Si la transformation n'est pas quasi-statique, il est impossible de connaître la valeur des variables d'état ailleurs que pour l'état initial et l'état final.



1.4. Transformations thermodynamiques

1.4.2 Définitions → autres transformations particulières

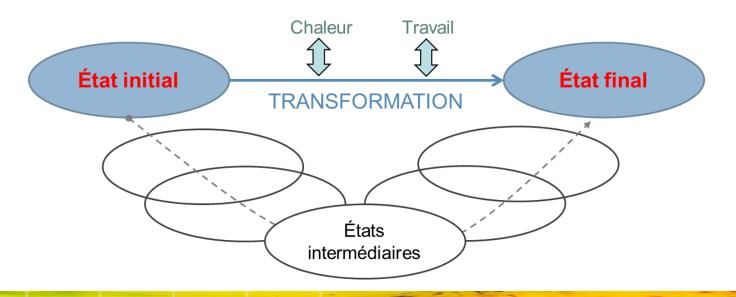
Une transformation est dite isotherme si

Une transformation est dite isobare si

Une transformation est dite isochore

Une transformation est dite adiabatique si

Enfin, une transformation est dite cyclique si



1.4.2 Définitions → transformations particulières

Une transformation est dite isotherme si elle se déroule à température constante.

Une transformation est dite isobare si elle se déroule à pression constante.

Une transformation est dite isochore (ou isovolume) si elle se déroule à volume constant.

Une transformation est dite adiabatique si elle se déroule sans échange de chaleur.

Enfin, une transformation est dite cyclique si l'état initial et l'état final sont identiques.

1.4.3 Comment résoudre un problème de thermodynamique ? Très important !!!

Il faut passer par les étapes suivantes :

- 1. Définir -autant que possible- le système.
- 2. Définir -autant que possible- l'état **initial** et l'état **final**... et si nécessaire des états **intermédiaires**.
- 3. Définir -autant que possible- la nature de la transformation.
- 4. → Faire le point sur les équations que l'on peut utiliser.

1.4. Transformations thermodynamiques

1.4.4 Application de la loi des gaz parfaits aux fluides en mouvement

On peut facilement adapter la loi des gaz parfaits aux flux ou aux circulations de gaz, par exemple dans une conduite.

Il suffit de raisonner par unité de temps.

En molaire:

$$pV = nRT$$
 devient $p\dot{V} = \dot{n}RT$

... où **V** représente le **débit volumique** en **m³/s** et **n** le **débit molaire** en **mole/s**.

En massique:

$$pV = mrT$$
 devient $p\dot{V} = \dot{m}rT$

... où V représente le débit volumique en m³/s et m le débit massique en kg/s.

En outre, le débit volumique \dot{V} , la vitesse de l'écoulement \dot{x} la section de passage S sont reliés par :

$$\dot{V} = \dot{x}S$$

Exercice 6 du TD1 : circulation de gaz

Un débit de 12 kg d'air par minute doit être assuré en permanence dans une installation. Il est prélevé sous la pression de 1 bar dans l'atmosphère à 20°C (section A). Un compresseur permet d'atteindre la pression de 4 bar, tandis que la température atteint 100°C (section B). Par passage dans un four, il est porté à 600°C sous pression constante (section C). L'air est enfin détendu à l'aide d'une turbine d'où il sort à la température de 450°C sous la pression atmosphérique (section D).

Les sections des conduits sont calculées de façon que la vitesse du gaz soit constante, égale à 25 m/s.

Calculer les sections en A, B, C, D.		
L'air peut-être considéré comme un	gaz parfait, avec r =	

Exercice 6 du TD1 : circulation de gaz

Un débit de 12 kg d'air par minute doit être assuré en permanence dans une installation.

Il est prélevé sous la pression de 1 bar dans l'atmosphère à 20°C (section A). Un compresseur permet d'atteindre la pression de 4 bar, tandis que la température atteint 100°C (section B). Par passage dans un four, il est porté à 600°C sous pression constante (section C). L'air est enfin détendu à l'aide d'une turbine d'où il sort à la température de 450°C sous la pression atmosphérique (section D).

Les sections des conduits sont calculées de façon que la vitesse du gaz soit constante, égale à 25 m/s.

Calculer les sections en A, B, C, D. (Réponse : 67 cm², 21 cm², 50 cm² et 166 cm²) L'air peut-être considéré comme un gaz parfait, avec $r = 287 \text{ J} \cdot \text{K}^{-1} \cdot (\text{kg d'air})^{-1}$.

Etat initial (A) : \dot{m} = 12 kg/min d'air à 1 bar et 20°C.

Etat (B) : \dot{m} = 12 kg/min d'air à 4 bar et 100°C.

Etat (C): \dot{m} = 12 kg/min d'air à 4 bar et 600°C.

Etat final (D): \dot{m} = 12 kg/min d'air à 1 bar et 450°C.

Les transformations n'importent pas car les états A, B, C et D sont complétement définis.

Equations : $p\dot{V} = \dot{m}rT$, avec $\dot{V} = \dot{x}S$ dans chacun des cas $\Rightarrow p\dot{x}S = \dot{m}rT \Rightarrow S = \frac{\dot{m}rT}{p\dot{x}}$

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.1 Définitions

Les trois coefficients thermoélastiques servent à exprimer la variation de volume ou de pression d'un corps pur (ou d'un mélange qui se comporterait comme un corps pur) lors d'une transformation réversible.

Ici, transformation réversible = petites variations autour d'un état d'équilibre.

Coefficient de dilatation volumique isobare
$$\Rightarrow \alpha = \frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial T} \right]_p$$
 ou $\alpha = \frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial T} \right]_p$

Coefficient de compression isochore
$$\Rightarrow \beta = \frac{1}{p} \left[\frac{\partial p}{\partial T} \right]_V$$

$$\textbf{Coefficient de compressibilité isotherme} \qquad \textbf{\rightarrow} \ \chi_T = -\frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial p} \right]_T \text{ ou } \ \chi_T = -\frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T$$

Les coefficients thermoélastiques sont intimement liés à l'existence des équations d'état :

- On peut déterminer l'équation d'état à partir de la connaissance des coefficients thermoélastiques... ...en les intégrant.
- ... ou bien, on peut dériver les coefficients thermoélastiques à partir de l'équation d'état.

→ retour

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.2 Exercice

Déterminer l'expression des trois coefficients thermoélastiques pour un gaz parfait.

Coefficient de dilatation volumique isobare
$$\Rightarrow \alpha = \frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial T} \right]_D \Rightarrow \alpha = \frac{1}{T}$$

Coefficient de compression isochore
$$\Rightarrow \beta = \frac{1}{p} \left[\frac{\partial p}{\partial T} \right]_V \Rightarrow \beta = \frac{1}{T}$$

Coefficient de compressibilité isotherme
$$\Rightarrow \chi_T = -\frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial p} \right]_T \Rightarrow \chi_T = \frac{1}{p}$$

 \rightarrow Par exemple pour trouver α :

$$pV = nRT \rightarrow V = \frac{nRT}{p} \rightarrow \left[\frac{\partial V}{\partial T}\right]_p = \frac{nR}{p} \rightarrow \alpha = \frac{1}{V}\left[\frac{\partial V}{\partial T}\right]_p = \frac{p}{nRT} \times \frac{nR}{p} = \frac{1}{T}$$

 \rightarrow Par exemple pour trouver χ_T :

$$pV = nRT \rightarrow V = \frac{nRT}{p} \rightarrow \left[\frac{\partial V}{\partial p}\right]_{T} = \frac{-nRT}{p^{2}} \rightarrow \chi_{T} = -\frac{1}{V}\left[\frac{\partial V}{\partial p}\right]_{T} = -\frac{p}{nRT} \times \frac{-nRT}{p^{2}} = \frac{1}{p}$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.3 Relation entre les coefficients thermoélastiques

Pour un système homogène mono-composant monophasique (cf. la <u>règle des phases</u>) quel qu'il soit, l'équation d'état peut s'écrire sous la forme f(p, V, T) = 0 ou f'(p, v, T) = 0.

On en déduit que
$$\forall (P, V, T)$$
, on a : $df = \left[\frac{\partial f}{\partial p}\right]_{V,T} dP + \left[\frac{\partial f}{\partial V}\right]_{p,T} dV + \left[\frac{\partial f}{\partial T}\right]_{p,V} dT = 0$.

... et par conséquent, si dT = 0:

$$\left[\frac{\partial \mathbf{p}}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{T}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V},\mathbf{T}}}$$

... et de la même manière avec dV = 0 puis dP = 0:

$$\left[\frac{\partial \mathbf{T}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}} \quad \text{et} \quad \left[\frac{\partial \mathbf{V}}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.3 Relation entre les coefficients thermoélastiques

Pour un système homogène monophasique quel qu'il soit, l'équation d'état peut s'écrire sous la forme f(p, V, T) = 0 ou f'(p, v, T) = 0.

On en déduit que
$$\forall (p,V,T)$$
, on a : $\mathrm{d}f = \left[\frac{\partial f}{\partial p}\right]_{V,T} \mathrm{d}p + \left[\frac{\partial f}{\partial V}\right]_{p,T} \mathrm{d}V + \left[\frac{\partial f}{\partial T}\right]_{p,V} \mathrm{d}T = 0.$

... et par conséquent, si dT = 0:

$$\left[\frac{\partial \mathbf{p}}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{T}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V},\mathbf{T}}}$$

... et de la même manière avec dV = 0 puis dp = 0:

$$\begin{bmatrix} \frac{\partial \mathbf{T}}{\partial \mathbf{p}} \end{bmatrix}_{\mathbf{V}} = -\frac{\begin{bmatrix} \frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}} \end{bmatrix}_{\mathbf{T},\mathbf{V}}}{\begin{bmatrix} \frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}} \end{bmatrix}_{\mathbf{p},\mathbf{V}}} \quad \text{et} \quad \begin{bmatrix} \frac{\partial \mathbf{V}}{\partial \mathbf{T}} \end{bmatrix}_{\mathbf{p}} = -\frac{\begin{bmatrix} \frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}} \end{bmatrix}_{\mathbf{p},\mathbf{V}}}{\begin{bmatrix} \frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}} \end{bmatrix}_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}$$

... et par conséquent :

$$\left[\frac{\partial \mathbf{p}}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{T}} \times \left[\frac{\partial \mathbf{T}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V}} \times \left[\frac{\partial \mathbf{V}}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}} \times -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{P}}\right]_{\mathbf{V},\mathbf{T}}} \times -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{P}}\right]_{\mathbf{T},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}} = -1$$

Cette **équation cyclique** se généralise pour toute fonction $f(x_1, x_2, x_3, ..., x_n)$ telle que,

$$f(x_1, x_2, x_3, ..., x_n) = 0 \ \forall (x_1, x_2, x_3, ..., x_n)$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.3 Relation entre les coefficients thermoélastiques

... et par conséquent :

$$\left[\frac{\partial \mathbf{p}}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{T}} \times \left[\frac{\partial \mathbf{T}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V}} \times \left[\frac{\partial \mathbf{V}}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p}} = -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}} \times -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{V}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{T}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{V},\mathbf{T}}} \times -\frac{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T},\mathbf{V}}}{\left[\frac{\partial f}{\partial \mathbf{T}}\right]_{\mathbf{p},\mathbf{V}}} = -1$$

Cette **équation cyclique** se généralise pour toute fonction $f(x_1, x_2, x_3, ..., x_n)$ telle que,

$$f(x_1, x_2, x_3, ..., x_n) = 0 \ \forall (x_1, x_2, x_3, ..., x_n)$$

... et si on l'applique aux trois coefficients thermoélastiques :

$$\left[\frac{\partial p}{\partial V}\right]_{T} \times \left[\frac{\partial T}{\partial p}\right]_{V} \times \left[\frac{\partial V}{\partial T}\right]_{p} = \frac{1}{-\chi_{T}V} \times \frac{1}{p\beta} \times \alpha V = -1$$

... on trouve donc:

On peut vérifier facilement que cette relation s'applique bien aux <u>coefficients</u> thermoélastiques des gaz parfaits

$$\alpha = p\beta \chi_T$$

Relation valable pour tout système homogène mono-composant monophasique

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.4 D'autres coefficients thermoélastiques...

Coefficient de dilatation linéique (/ est une dimension quelconque d'un solide)

$$\lambda = \frac{1}{l} \left[\frac{\partial l}{\partial T} \right]_{p}$$

Montrer que pour un solide <u>isotrope</u>, on a $\alpha = 3 \times \lambda$... c'est-à-dire $\frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial T} \right]_p = 3 \times \frac{1}{I} \left[\frac{\partial I}{\partial T} \right]_p$

L'expression générale d'un volume est de la forme $V = cte \times l_1 \times l_2 \times l_3$

... donc
$$dV = cte[l_2l_3dl_1 + l_1l_3dl_2 + l_1l_2dl_3]$$

$$V = 1 \times a^3 \text{ pour un cube,}$$

$$V = 4/3 \times \pi \times r^3 \text{ pour une sphère,}$$

$$V = \pi \times r^2 \times h \text{ pour un cylindre,}$$

et du coup,
$$\frac{dV}{V} = \frac{cte[l_2l_3dl_1+l_1l_3dl_2+l_1l_2dl_3]}{cte \times l_1l_2l_3} = \frac{dl_1}{l_1} + \frac{dl_2}{l_2} + \frac{dl_3}{l_3}$$

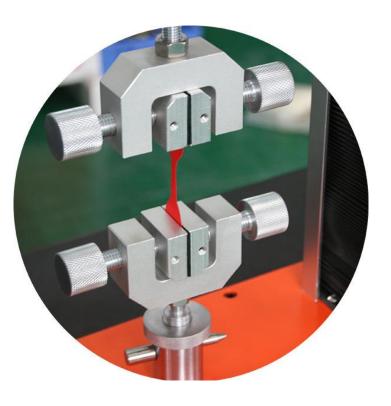
... si le solide est isotrope, on a donc
$$\frac{dV}{V} = 3\frac{dl}{l}$$
 ... et $\alpha = 3 \times \lambda$.

Un matériaux isotrope possède les mêmes propriétés dans toutes les directions de l'espace

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.4 D'autres coefficients thermoélastiques...

Module de Young E



\rightarrow Loi de Hooke $\sigma = E\epsilon$

avec
$$\varepsilon = \frac{l-l_0}{l_0} \sim \frac{\Delta l_0}{l_0} \sim \frac{\Delta l}{l}$$
, l'allongement et $\sigma = \frac{F}{S} \sim \frac{\Delta F}{S}$, la contrainte

On introduit le signe négatif car la force est -en général- une force de traction

... on a donc
$$E = \frac{\sigma}{\varepsilon} = \frac{\Delta F}{S} \frac{1}{\Lambda l} \sim -l \frac{\Delta p}{\Lambda l}$$

... ou bien
$$\frac{1}{E} = -\frac{1}{l} \frac{\Delta l}{\Delta p} \sim -\frac{1}{l} \frac{\partial l}{\partial p}$$

Le ∆ devient un ∂ si on considère de petits déplacements

On constate donc que le module de Young est très proche du coefficient de compressibilité isotherme $\chi_T = -\frac{1}{V} \left[\frac{\partial V}{\partial p} \right]_T$ et on peut même écrire si le solide est **isotrope** :

$$\frac{1}{E} \sim -\frac{1}{l} \frac{\partial l}{\partial p} = -\frac{1}{3V} \left[\frac{\partial V}{\partial p} \right]_{T} = \frac{\chi_{T}}{3}$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

Exercice : joints de dilatation du viaduc de Millau.

Le tablier du viaduc de Millau (là où circulent les véhicules) a été fabriqué en acier et il a une longueur de 2460 m. Le coefficient de dilatation linéique de cet acier est $\lambda = 11 \times 10^{-6} \text{ K}^{-1}$.

Quelle est la variation maximale de longueur du viaduc si l'on suppose qu'entre les moments les plus froids en hiver et les plus chauds en été, la différence de température moyenne du pont peut atteindre 60°C?

En pratique, il existe deux zones de dilatation de part et d'autre du viaduc qui permettent d'absorber cette variation de longueur.

(Réponse : 1,6 m)



1.5. Coefficients thermoélastiques

Exercice: joints de dilatation du viaduc de Millau.

Le tablier du viaduc de Millau (là où circulent les véhicules) a été fabriqué en acier et il a une longueur de 2460 m. Le coefficient de dilatation linéique de cet acier est $\lambda = 11 \times 10^{-6} \text{ K}^{-1}$.

Quelle est la variation maximale de longueur du viaduc si l'on suppose qu'entre les moments les plus froids en hiver et les plus chauds en été, la différence de température moyenne du pont peut atteindre 60°C ?

En pratique, il existe deux zones de dilatation de part et d'autre du viaduc qui permettent d'absorber cette variation de longueur. (Réponse : 1,6 m)



Correction 1 : en utilisant les intégrales avec bornes.

$$\begin{split} \lambda &= \frac{1}{l} \left(\frac{\partial l}{\partial T} \right)_P \Rightarrow \int_{l_{min}}^{l_{max}} \frac{dl}{l} = \lambda \int_{T_{min}}^{T_{max}} dT \Rightarrow \left[ln(l) \right]_{l_{min}}^{l_{max}} = \lambda [T]_{T_{min}}^{T_{max}} \\ \dots \text{on en déduit } ln(l_{max}) - ln(l_{min}) = ln \left(\frac{l_{max}}{l_{min}} \right) = \lambda (T_{max} - T_{min}) \\ \dots \text{et donc } l_{max} = l_{min} e^{\lambda (T_{max} - T_{min})} \end{split}$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

Exercice: joints de dilatation du viaduc de Millau.

Le tablier du viaduc de Millau (là où circulent les véhicules) a été fabriqué en acier et il a une longueur de 2460 m. Le coefficient de dilatation linéique de cet acier est $\lambda = 11 \times 10^{-6} \text{ K}^{-1}$.

Quelle est la variation maximale de longueur du viaduc si l'on suppose qu'entre les moments les plus froids en hiver et les plus chauds en été, la différence de température moyenne du pont peut atteindre 60°C ?

En pratique, il existe deux zones de dilatation de part et d'autre du viaduc qui permettent d'absorber cette variation de longueur. (Réponse : 1,6 m)



Correction 2 : en utilisant les primitives.

$$\begin{split} \lambda &= \frac{1}{l} \left(\frac{\partial l}{\partial T} \right)_P \Rightarrow \frac{dl}{l} = \lambda dT \Rightarrow ln(l) = \lambda T + cte \\ ... avec \ ln(l_{min}) &= \lambda T_{min} + cte \ et \ ln(l_{max}) = \lambda T_{max} + cte \\ ... on \ en \ déduit \ ln(l_{max}) - ln(l_{min}) &= ln\left(\frac{l_{max}}{l_{min}}\right) = \lambda (T_{max} - T_{min}) \\ ... et \ donc \ l_{max} &= l_{min} e^{\lambda (T_{max} - T_{min})} \end{split}$$

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.5 Des coefficients thermoélastiques à l'équation d'état

D'un point de vue mathématiques, les **coefficients thermoélastiques** sont des **dérivées partielles de l'équation d'état**.

→ Il est donc possible de (re)trouver l'équation d'état lorsque l'on connaît les coefficients thermoélastiques.

Par exemple, soit un gaz pour lequel on a constaté que les coefficients α et χ_T pouvaient s'écrire sous les formes suivantes :

$$\alpha = \frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_p = \frac{a}{aT + bp} \qquad \text{et} \qquad \qquad \chi_T = -\frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T = \frac{1}{p} - \frac{b}{aT + bp}$$

→ Retrouver l'expression de l'équation d'état.

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.5 Des coefficients thermoélastiques à l'équation d'état

D'un point de vue mathématiques, les coefficients thermoélastiques sont des dérivées partielles de l'équation d'état.

→ Il est donc possible de (re)trouver l'équation d'état lorsque l'on connaît les coefficients thermoélastiques.

Par exemple, soit un gaz pour lequel on a constaté que les coefficients α et χ_T pouvaient s'écrire sous les formes suivantes :

$$\alpha = \frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_{p} = \frac{a}{aT + bp}$$

et
$$\chi_{\rm T} = -\frac{1}{\rm v} \left[\frac{\partial \rm v}{\partial \rm p} \right]_{\rm T} = \frac{1}{\rm p} - \frac{\rm b}{\rm aT+bp}$$

On commence par intégrer α :

$$\frac{dv}{v} = \frac{a \times dT}{aT + bp}$$

$$\rightarrow \ln(v) = \ln(aT + bp) + Cte \rightarrow v = v_0 \times (aT + bp) \text{ avec } v_0 = v_0(p)$$

Puis on **dérive** cette expression de \mathbf{v} par rapport à \mathbf{p} -à T constante- pour retrouver χ_T :

$$\left[\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T}} = \frac{\mathbf{d}\mathbf{v}_0}{\mathbf{d}\mathbf{p}} \times (\mathbf{a}\mathbf{T} + \mathbf{b}\mathbf{p}) + \mathbf{v}_0 \times \mathbf{b} \qquad \rightarrow$$

et donc
$$\chi_T = -\frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T = -\frac{1}{v_0} \frac{dv_0}{dp} - \frac{b}{aT + bp}$$

Par identification, on doit donc avoir →

$$-\frac{1}{v_0}\frac{dv_0}{dp} = \frac{1}{p}$$

 $v_0 = \frac{K}{n}$ où K est une constante d'intégration.

On trouve donc:

$$v = v_0 \times (aT + bp) = \frac{K}{p} \times (aT + bp) \Rightarrow pv = a'T + b'p \Rightarrow pv = RT + b'p \Rightarrow P(v - b') = RT$$

→ <u>1.6</u>

1.5. Coefficients thermoélastiques

1.5.5 Des coefficients thermoélastiques à l'équation d'état

D'un point de vue mathématiques, les coefficients thermoélastiques sont des dérivées partielles de l'équation d'état.

→ Il est donc possible de (re)trouver l'équation d'état lorsque l'on connaît les coefficients thermoélastiques.

Par exemple, soit un gaz pour lequel on a constaté que les coefficients α et χ_T pouvaient s'écrire sous les formes suivantes :

$$\alpha = \frac{1}{v} \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_{p} = \frac{a}{aT + bp}$$

et
$$\chi_{\rm T} = -\frac{1}{\rm v} \left[\frac{\partial {\rm v}}{\partial {\rm p}} \right]_{\rm T} = \frac{1}{\rm p} - \frac{{\rm b}}{{\rm aT+bp}}$$

On commence par intégrer α :

$$\frac{dv}{v} = \frac{a \times dT}{aT + bp}$$

$$\rightarrow$$
 $\ln(v) = \ln(aT + bp) + Cte$

$$\rightarrow$$
 ln(v) = ln(aT + bp) + Cte \rightarrow v = v₀ × (aT + bp) avec v₀ = v₀(p)

Puis on **dérive** cette expression de \mathbf{v} par rapport à \mathbf{p} -à T constante- pour retrouver χ_T :

$$\left[\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T}} = \frac{\mathbf{d}\mathbf{v}_0}{\mathbf{d}\mathbf{p}} \times (\mathbf{a}\mathbf{T} + \mathbf{b}\mathbf{p}) + \mathbf{v}_0 \times \mathbf{b}$$

$$\left[\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T}} = \frac{\mathbf{d}\mathbf{v}_0}{\mathbf{d}\mathbf{p}} \times (\mathbf{a}\mathbf{T} + \mathbf{b}\mathbf{p}) + \mathbf{v}_0 \times \mathbf{b} \qquad \qquad \mathbf{e} \mathbf{t} \ \mathsf{donc} \ \ \chi_{\mathbf{T}} = -\frac{1}{\mathbf{v}} \left[\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial \mathbf{p}}\right]_{\mathbf{T}} = -\frac{1}{\mathbf{v}_0} \frac{\mathbf{d}\mathbf{v}_0}{\mathbf{d}\mathbf{p}} - \frac{\mathbf{b}}{\mathbf{a}\mathbf{T} + \mathbf{b}\mathbf{p}}$$

Par identification, on doit donc avoir \rightarrow $-\frac{1}{v_0}\frac{dv_0}{dn} = \frac{1}{n}$

$$-\frac{1}{v_0}\frac{dv_0}{dp} = \frac{1}{p}$$

$$v_0 = \frac{K}{n}$$
 où K est une constante d'intégration.

On obtient donc une équation d'état proche de celle de l'équation de van der Walls :

$$P(v - b') = RT$$

Covolume molaire (constant)

1.6. Pour conclure ce chapitre...

Vous devez être capables de refaire sans vous tromper <u>tous</u> les exercices qui accompagnent ce chapitre, c'est-à-dire :

- 1. Distinguer les différents systèmes thermodynamiques.
- 2. Savoir passer de la constante universelle des gaz parfaits aux constantes spécifiques, connaître les unités SI ainsi que les différentes formes de l'équation des gaz parfaits (par exemple <u>ici</u>).
- 3. Savoir calculer une <u>pression</u>.
- 4. Appliquer la loi des gaz parfaits aux fluides en mouvement.
- 5. Savoir dériver l'expression des coefficients thermoélastiques des gaz parfaits.
- 6. Savoir utiliser les coefficients thermoélastiques.
- 7. Savoir <u>intégrer une équations d'état</u> à partir des coefficients thermoélastiques... ou dans l'autre sens (plus facile), retrouver les coefficients thermoélastiques à partir d'une équation d'état autre que celle des gaz parfaits.

Les corrections sont disponibles sur Arche et/ou ont été données en cours.

Sommaire du chapitre 2

- 2.1. Échanges d'énergie : travail et chaleur.
- 2.2. Le premier principe de la thermodynamique.
- 2.3. <u>Énergie Interne</u>.
- 2.4. Transformations réelles et quasistatiques des gaz parfaits.
- 2.5. Quelques cycles thermodynamiques.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.1 Introduction

En thermodynamique, on s'intéresse aux échanges d'énergie qui ont lieu :

- ... entre deux systèmes (ou deux sous-systèmes),
- ... ou bien entre un système et le milieu extérieur.

L'énergie, peut-être échangée sous trois formes :

- ... sous forme de chaleur (Q),
- ... sous forme de travail (W),
- ... et également à travers des échanges de matière. (... lorsque vous faites le plein de votre voiture, par exemple.)

Evidemment, l'unité utilisée est dans tous les cas le Joule [J].

Convention très importante :



- l'énergie reçue par le système est comptée positivement,
- l'énergie perdue par le système est comptée négativement.



2.1. Echanges d'énergie

2.1.1 Introduction

En thermodynamique, on s'intéresse aux échanges d'énergie qui ont lieu :

- ... entre deux systèmes (ou deux sous-systèmes),
- ... ou bien entre un système et le milieu extérieur.

L'énergie, peut-être échangée sous trois formes :

- ... sous forme de chaleur (Q),
- ... sous forme de travail (W),
- ... et également à travers des **échanges de matière**. (...pensez à ce qu'il se passe lorsque vous faites le plein de votre voiture.)

Evidemment, l'unité utilisée est dans tous les cas le Joule [J].

Si l'on considère également la **durée de l'échange**, on peut préférer parler des **échanges de puissance**. La puissance est tout simplement une **énergie divisée par un temps** et on distingue également :

- ... la puissance thermique ou calorifique (Q),
- … la puissance mécanique, électrique… (W).

L'unité utilisée est dans tous les cas le Watt [W]. 1 Watt est équivalent à 1 J/s.

→ premier principe

2.1. Echanges d'énergie

2.1.1 Introduction

Exemple 1 : pour chauffer un litre (un kg) d'eau de 20°C à 100°C, il faut fournir 334 kJ. Quelle est la puissance minimale de la plaque chauffante à utiliser si on veut réaliser l'opération en moins de 5 minutes ?

Réponse \rightarrow 334/60/5 = 1,11 kW.





Exemple 2 : quelle est la puissance chimique équivalente qui passe dans le tuyau d'une pompe à essence lorsque l'on remplit un réservoir de 50 litres en 2 minutes ? (PCI de l'essence : 44 MJ/kg – masse volumique de l'essence 750 kg/m³)

Réponse

Energie introduite dans le réservoir Puissance correspondante \rightarrow 50 × 0,75 × 44 = 1650 MJ

 \rightarrow 1650/60/2 = 13,75 MW

2.1. Echanges d'énergie

2.1.1 Le travail (généralités)

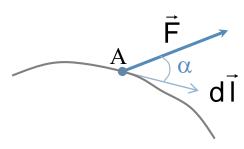
Le **travail** est une **forme ordonnée** d'énergie à l'échelle microscopique → on verra au <u>Chapitre IV</u> que les **échanges d'entropie** associés au travail sont toujours **nuls** (*teasing*).

Du point de vue de la physique, on peut définir plusieurs sortes de travail :

- ... le travail mécanique (rotation, translation...),
- ... le travail électrique,
- ... le travail magnétique,
-

Ces différents travaux sont équivalents pour la thermodynamique... même si la thermodynamique a plusieurs façons de comptabiliser le travail. → cf. le travail utile

Exemple : le **travail mécanique** d'une force correspond à l'énergie fournie par cette force lorsque son point d'application (A) se déplace.



$$\delta W = \vec{F}.d\vec{I} = F.dl.\cos\alpha$$

On utilise δW plutôt que dW pour le travail élémentaire car il ne s'agit pas d'une fonction d'état du système.



2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

La **thermodynamique** porte une attention particulière au **travail des forces de pression** car il est très facile à produire à partir d'énergie thermique (la machine à vapeur)... ... et on peut <u>dans certains cas</u> considérer que la pression du système est égale à la pression extérieure.



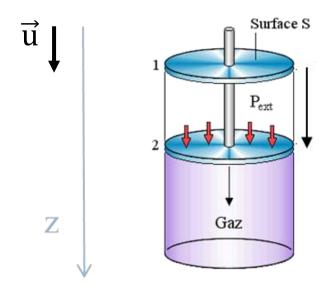
Locomotive-tender Mikado utilisée sur les lignes de la banlieue parisienne de la Compagnie des Chemins de Fer de l'Est au début du 20^{ième} siècle. *Wikipedia*

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

Le **travail élémentaire** des forces de pression se détermine *comme tout travail mécanique* à partir du **produit scalaire force/déplacement**.

Considérons le travail reçu par un **système fermé** contenu dans un cylindre de section **S** lorsque le piston se déplace d'une longueur élémentaire **dl** sous l'effet d'une pression extérieure \mathbf{p}_{ext} qui se traduit par une force extérieure $\vec{\mathbf{F}}_{\text{ext}}$.



 \rightarrow Le travail élémentaire de $\vec{\mathbf{F}}_{\mathrm{ext}}$ s'écrit :

$$\delta W = \overrightarrow{F_{ext}} \cdot \overrightarrow{dl} = F_{ext} \cdot dl = p_{ext} \cdot S \cdot dl$$

 \rightarrow ...et comme dV = -S. dl, on a :

$$\delta W = -p_{ext}. dV$$

Quand on comprime un système, c'est-à-dire lorsque dV est négatif, ce système reçoit du travail.



Ce résultat ne dépend pas de l'orientation du repère.

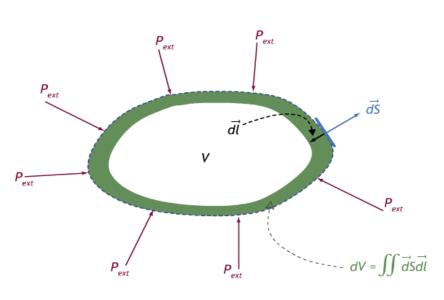
2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

Le travail élémentaire des forces de pression se détermine comme tout travail mécanique à partir du produit scalaire force/déplacement.

Dans le cas général, la paroi du système est de forme quelconque...

... la pression exercée et la déformation ne sont pas non plus identiques en tout point du système.



 \rightarrow II faut considérer chaque élément de surface dS_i , soumis à une pression locale p_i , qui va engendrer une variation de volume dV_i :

$$\delta W_i = -p_i . dV_i$$

→ ... et on intègre pour déterminer le travail global :

$$\delta W = \iint \delta W_i = \iint -p_i \, dV_i$$

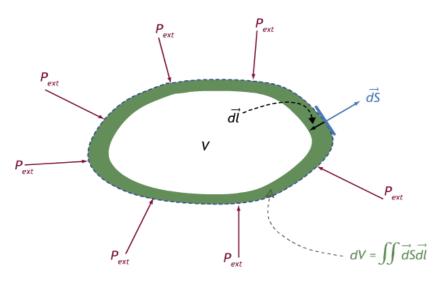
 \rightarrow ... si la pression extérieure est **homogène**, on a $\mathbf{p_i} = \mathbf{p_{ext}}$ et on trouve :

$$\delta W = -p_{\text{ext}} \iint dV_i$$

$$\delta W = -p_{\text{ext}} \cdot dV$$

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression



 \rightarrow II faut considérer chaque élément de surface dS_i , soumis à une pression locale p_i , qui va engendrer une variation de volume dV_i :

$$\delta W_i = -p_i \cdot dV_i$$

→ ... et on intègre pour déterminer le travail global :

$$\delta W = \iint \delta W_i = \iint -p_i \, dV_i$$

 \rightarrow ... si la pression extérieure est **homogène**, on a $\mathbf{p_i} = \mathbf{p_{ext}}$ et on trouve :

$$\delta W = -p_{ext} \iint dV_i$$

$$\delta W = -p_{\text{ext}} \cdot dV$$



Si la pression extérieure appliquée sur le système n'est pas homogène ou mal définie, on ne peut en général pas calculer le travail directement.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

En résumé, pour les systèmes soumis à une pression extérieure homogène, c'est-àdire identique sur toute la surface où elle s'applique, on peut écrire :

$$\delta W = -p_{\rm ext}.\,dV$$

La formule ci-dessus est valable pour une **transformation élémentaire** impliquant **une** variation de volume élémentaire **dV** du système...

... pour une transformation complète, on écrira :

$$W = \int_{volume\ initial}^{volume\ final} -p_{ext}.\,dV$$

Relation(s) à connaître absolument !

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

En résumé, pour les systèmes soumis à une pression extérieure homogène, c'est-à-dire identique sur toute la surface où elle s'applique, on peut écrire :

$$\delta W = -p_{\text{ext}}.\,dV$$

La formule ci-dessus est valable pour une transformation élémentaire impliquant une variation de volume élémentaire dV du système...

... pour une transformation complète, on écrira :

$$W = \int_{volume\ initial}^{volume\ final} -p_{ext}.\,dV$$

A partir de là, on rencontrera souvent 2 cas particuliers,

1. Si la pression extérieure, en plus d'être homogène, est constante :

$$W = -p_{\text{ext}} \int_{V_i}^{V_f} dV \qquad \Rightarrow \qquad \qquad W = -p_{\text{ext}} \Delta V$$

2. Si la transformation est quasistatique,

$$W = \int_{V_i}^{V_f} -p. \, dV$$

Une transformation quasistatique étant une $W = \int_{V}^{V_f} -p. dV$ suite d'équilibres thermodynamiques peut remplacer p_{ext} par la pression du suite d'équilibres thermodynamiques, on système p.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

En résumé, pour les systèmes soumis à une pression extérieure homogène, c'est-à-dire identique sur toute la surface où elle s'applique, on peut écrire :

$$\delta W = -p_{\text{ext}} \cdot dV$$

La formule ci-dessus est valable pour une **transformation élémentaire** impliquant **une variation de volume élémentaire** dV du système...

... pour une transformation complète, on écrira :

$$W = \int_{\text{\'etat initial}}^{\text{\'etat final}} -p_{\text{ext}}.\,dV$$

A partir de là, on rencontrera souvent 2 cas particuliers,

1. Si la pression extérieure, en plus d'être homogène, est constante :

$$W = -p_{\text{ext}} \int_{V_i}^{V_f} dV$$

$$W = -p_{ext}\Delta V$$

2. Si la transformation est quasistatique,

$$W = \int_{V_i}^{V_f} -p. \, dV$$



Dans la suite du cours, on utilisera indifféremment W pour un travail [J] ou pour un travail spécifique en [J/mol] ou en [J/kg].

Les relations ci-dessus peuvent être écrites avec dv comme avec dV.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression



Exemple : on laisse une bouteille vide (dans laquelle on a préalablement fait le vide) se remplir d'air atmosphérique.

La bouteille fait 200 litres, l'air atmosphérique est à 1 bar et 298 K.

On suppose que le transfert dans la bouteille est suffisamment lent et que les transferts de chaleur aux parois sont suffisamment rapides pour l'air reste à température atmosphérique pendant toute la transformation.

... quel est le système et quel travail va-t-il recevoir (ou perdre) ?



Le vide parfait n'existe pas... il faut supposer qu'il existe quelques molécules d'oxygène et d'azote dans la bouteille au départ.

Quelle que soit la vitesse à laquelle on remplisse la bouteille, la transformation n'est pas quasistatique -> car la pression de l'air dans la bouteille et en-dehors de la bouteille n'est pas uniforme.

 \rightarrow 2.6 \rightarrow 3.3

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression

Exemple : on laisse une bouteille vide (dans laquelle on a préalablement fait le vide) se remplir d'air atmosphérique. La bouteille fait 200 litres, l'air atmosphérique est à 1 bar et 298 K.

On suppose que le transfert dans la bouteille est suffisamment lent et que les transferts de chaleur aux parois sont suffisamment rapides pour l'air reste à température atmosphérique pendant toute la transformation.

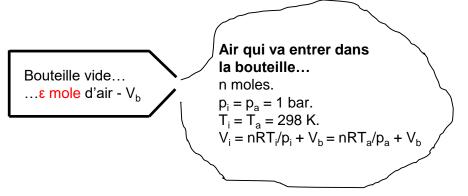
... quel est le système et quel travail va-t-il recevoir (ou perdre) ?



Le vide parfait n'existe pas... il faut supposer qu'il existe quelques molécules d'oxygène et d'azote dans la bouteille au départ.

Quelle que soit la vitesse à laquelle on remplisse la bouteille, la transformation n'est pas quasistatique \rightarrow car la pression de l'air dans la bouteille et en-dehors de la bouteille n'est pas uniforme (pas d'équilibre mécanique possible).

Système à l'état initial :



Système à l'état final :

Bouteille pleine d'air ...n moles d'air - V_b

Air qui se trouve dans la bouteille...

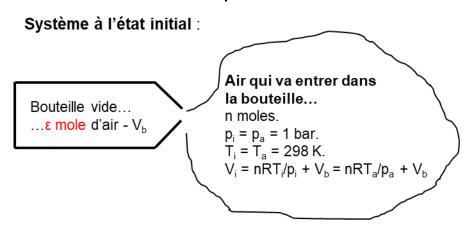
n moles.

$$\begin{aligned} &p_f = p_a = 1 \text{ bar.} \\ &T_f = T_a = 298 \text{ K.} \\ &V_f = V_b = nRT_f/p_f = nRT_a/p_a \end{aligned}$$

Transformation : quelconque (ni isotherme, ni quasistatique, ni isobare...) MAIS pression extérieure constante... ... et température initiale = température finale.

 \rightarrow 2.6 \rightarrow 3.3

2.1.2 Le travail des forces de pression



Système à l'état final :

Bouteille pleine d'air ...n moles d'air - V_b

Air qui se trouve dans la bouteille... n moles.

$$p_f = p_a = 1 \text{ bar.}$$

 $T_f = T_a = 298 \text{ K.}$
 $V_f = V_b = nRT_f/p_f = nRT_a/p_a$

Transformation: quelconque (ni isotherme, ni quasistatique, ni isobare...) MAIS pression extérieure constante... ... et température initiale = température finale.

Système: air qui va entrer dans la bouteille.

Etat initial: l'air est à la pression atmosphérique $p_i = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique $T_i = T_a = 298 \text{ K}$.

le système occupe un volume total égal à $V_i = nRT_i/p_i + V_b$

Etat final: l'air est à la pression atmosphérique $p_f = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique $T_f = T_a = 298 \text{ K}$.

le système occupe un volume total égal à $V_f = nRT_f/p_f = nRT_g/p_a = = V_b = RT_f/p_i$

$$V_i = 2 \times V_b$$

Le travail est positif car la transformation est une **compression**

The systemic occupe un volume total egal a
$$v_f = m v_f = m v_a / p_a = v_b = m v_f / p_i$$

Le travail reçu par l'air vaut donc :
$$W = \int_{\acute{e}tat\ initial}^{\acute{e}tat\ final} -p_{ext}.\ dV = -p_a\Delta V = -p_a(-V_b) = p_aV_b = 100000 \times 0.2 = 20000\ J$$

$$\Delta V = V_f - V_i$$

 \rightarrow 2.6

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Le travail des forces de pression



Exemple : on laisse une bouteille vide (dans laquelle on a préalablement fait le vide) se remplir d'air atmosphérique. La bouteille fait 200 litres, l'air atmosphérique est à 1 bar et 298 K.

On suppose que le transfert dans la bouteille est suffisamment lent et que les transferts de chaleur aux parois sont suffisamment rapides pour l'air reste à température atmosphérique pendant toute la transformation.

... quel est le système et quel travail va-t-il recevoir (ou perdre) ?



Le vide parfait n'existe pas... il faut supposer qu'il existe quelques molécules d'oxygène et d'azote dans la bouteille au départ.

Quelle que soit la vitesse à laquelle on remplisse la bouteille, la transformation n'est pas quasistatique \rightarrow car la pression de l'air dans la bouteille et en-dehors de la bouteille n'est pas uniforme (pas d'équilibre mécanique possible).

Système: air qui va entrer dans la bouteille.

Etat initial: l'air est à la pression atmosphérique $p_i = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique $T_i = T_a = 298 \text{ K}$.

le système occupe un volume total égal à $V_i = nRT_i/p_i + V_b$

Etat final: l'air est à la pression atmosphérique $p_f = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique $T_f = T_a = 298 \text{ K}$.

le système occupe un volume total égal à $V_f = nRT_f/p_f = nRT_a/p_a = = V_b = RT_f/p_i$

Le travail reçu par l'air vaut donc : $W = \int_{\acute{e}tat\ initial}^{\acute{e}tat\ final} -p_{ext}.\ dV = -p_a\Delta V = -p_a(-V_b) = p_aV_b = 100000 \times 0.2 = 20000\ J$

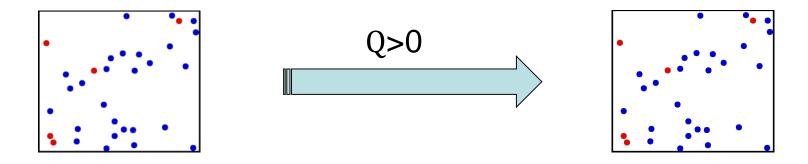
 \rightarrow 2.6 \rightarrow 3.3

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 La chaleur (généralités)

La chaleur est une forme désordonnée d'énergie à l'échelle microscopique → les échanges d'entropie associés aux échanges de chaleur positifs sont positifs (teasing).

D'un point de vue microscopique, un échange de chaleur correspond à un changement du degré d'agitation des particules du système (solide, liquide ou gazeux).



La chaleur peut passer d'un système à l'autre sous l'effet d'un gradient (= une différence) de température (phénomènes de conduction ou de convection) ou bien par rayonnement.

La thermodynamique ne prend pas en compte les mécanismes de transferts de chaleur, sauf pour dire qu'elle ne peut circuler que dans le sens des températures décroissantes. (D'un corps/système chaud vers un corps/système froid.)

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 La chaleur (généralités)

La chaleur étant une forme d'énergie, l'unité utilisée pour la mesurer est le Joule (J).

La **calorie** (cal.) est un multiple du Joule : une calorie correspond à l'énergie nécessaire pour élever la température d'un gramme d'eau de 14,5°C à 15,5°C à la pression atmosphérique → 1 cal. = 4,18 J.

La **British Thermal Unit** (BTU) correspond à l'énergie nécessaire pour élever de 1°F la température d'une livre (1 pound) d'eau → 1 BTU ≈ 1006 J.

Dans la vie courante, on a tendance à confondre les notions de chaleur et de température, par exemples :

- ... un morceau de métal à 60°C paraît beaucoup plus « chaud » que du bois à la même température,
- ... on trouve qu'il faut plus froid lorsqu'il y a du vent, même si la température reste la même.

En fait, le corps humain est surtout sensible aux flux (échanges) de chaleur.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

La chaleur reçue par un système peut être reliée à la variation des variables d'état par des relations faisant intervenir des coefficients calorimétriques.

Par exemple, lors d'un apport (ou d'une perte) de chaleur infinitésimal(e) δQ modifiant la température du système de dT, on a :

- $\delta Q = nc_V dT$ ou $mc_V dT$ si la transformation s'effectue à volume constant,
- $\delta Q = nc_P dT$ ou $mc_P dT$ si la transformation s'effectue à **pression constante**.

 c_V est la capacité calorifique à volume constant ; c_P est la capacité calorifique à pression constante ; \rightarrow elles s'expriment en [J/K/mol] en molaire... et en [J/K/kg] en massique.



Comme pour le travail, on utilise δQ plutôt que dQ pour la chaleur élémentaire (infinitésimale) car il ne s'agit <u>pas</u> d'une fonction d'état du système.



En pratique, la distinction entre c_V et c_P n'est nécessaire que pour les gaz ; les solides et les liquides peuvent -en général- être considérés comme incompressibles.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Exemple 1 : quelle quantité de chaleur faut-il fournir pour porter une mole d'oxygène de 0° C à 100° C... à pression constante, puis à volume constant ? $c_V = 21 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{mol}^{-1}$ et $c_P = 29 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{mol}^{-1}$

Réponses :
$$Q_V = nc_V . \Delta T = 1 \times 21 \times 100 = 2100 \ J.$$

$$Q_P = nc_P . \Delta T = 1 \times 29 \times 100 = 2900 \ J.$$

 c_P est plus élevée que c_V car il faut fournir de l'énergie au système pour élever sa température <u>et</u> pour qu'il se dilate (en repoussant le milieu extérieur).



Exemple 2 : quelle quantité de chaleur faut-il fournir pour porter deux kg d'eau de 20°C à 100°C ?

$$c = 4180 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{kg}^{-1}$$

Réponse : Q = mc. $\Delta T = 2 \times 4180 \times 80 = 668800$ J ou 668,8 kJ.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Exemple 1 : quelle quantité de chaleur faut-il fournir pour porter une mole d'oxygène de 0°C à 100°C... à pression constante, puis à volume constant ?

$$c_V = 21 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{mol}^{-1} \text{ et } c_P = 29 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{mol}^{-1}$$

Réponses : $\begin{aligned} Q_V = n.\,c_V.\,\Delta T = 1\times21\times100 = 2100\,\text{J}.\\ Q_P = n.\,c_P.\,\Delta T = 1\times29\times100 = 2900\,\text{J}. \end{aligned}$

Exemple 2 : quelle quantité de chaleur faut-il fournir pour porter deux kg d'eau de 20°C à 100°C ? $c = 4180 \text{ J. K}^{-1} \cdot \text{kg}^{-1}$

Réponses : $Q = m. c. \Delta T = 2 \times 4180 \times 80 = 668800 J \text{ ou } 668,8 \text{ kJ}.$



Dans la suite du cours, on utilisera indifféremment Q pour une chaleur [J], pour une chaleur molaire [J/mol], ou pour une chaleur massique [J/kg].



On distingue également les capacités calorifiques \rightarrow C en [J/K] (rarement utilisées) ... des capacités calorifiques spécifiques \rightarrow c en [J/K/mol] ou en [J/K/kg].

→ il faut être attentif aux unités qui apparaissent dans les énoncés.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Dans le cas général, les échanges de chaleur n'ont pas lieu à volume ou à pression constante et il faut utiliser des coefficients calorimétriques supplémentaires :

- $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$ où l'est la chaleur de dilatation isotherme.
- $\delta Q = c_P . dT + h. dP$ où h est la chaleur de compression isotherme.
- $\delta Q = \lambda . \, dv + \mu . \, dP$ où λ est chaleur de dilatation à pression constante et μ la chaleur d'augmentation de pression à volume constant.

! Dans les expressions ci-dessus, δQ désigne une chaleur molaire (en J/mole), ... ou une chaleur massique (en J/kg).

 \rightarrow Pour trouver une expression des coefficients I, h, λ , et μ , il faut utiliser les propriétés de l'équation d'état.

→ Pour un système défini par les variables p, v, et T, on peut écrire :

$$dv = \left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_{p} dT + \left[\frac{\partial v}{\partial p}\right]_{T} dp$$

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Dans le cas général, **les échanges de chaleur n'ont pas lieu à volume ou à pression constante** et il faut utiliser des **coefficients calorimétriques supplémentaires** :

- $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$ où l'est la chaleur de dilatation isotherme.
- $\delta Q = c_P . dT + h. dp$ où h est la chaleur de compression isotherme.
- $\delta Q = \lambda . \, dv + \mu . \, dp$ où λ est chaleur de dilatation à pression constante et μ la chaleur d'augmentation de pression à volume constant.
- \rightarrow Pour trouver une expression des coefficients I, h, λ , et μ , il faut utiliser les propriétés de l'équation d'état.
 - → Pour un système défini par les variables p, v, et T, on peut écrire :

$$dv = \left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_{D} dT + \left[\frac{\partial v}{\partial P}\right]_{T} dP$$

... en remplaçant dans $\delta Q = c_V dT + l. dv$, on obtient :

$$\delta Q = c_V . \, dT + l . \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_p dT + l . \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T dp \qquad \Rightarrow \qquad \delta Q = \left(c_V + l . \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_p \right) dT + l . \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T dp$$

... et par identification avec $\delta Q = c_P \cdot dT + h \cdot dp$, on en déduit :

$$l = (c_P - c_V) \left[\frac{\partial T}{\partial v} \right]_p$$

... ce qui donne pour un gaz parfait :

 $l = (c_P - c_V)^{\frac{p}{R}}$ et en utilisant la **relation de Mayer** \rightarrow

l = p

Plus loin dans le cours

 $c_P = c_V + R$

→ 2.3.1

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Dans le cas général, **les échanges de chaleur n'ont pas lieu à volume ou à pression constante** et il faut utiliser des **coefficients calorimétriques supplémentaires** :

- $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$ où l'est la chaleur de dilatation isotherme.
- $\delta Q = c_P . dT + h. dp$ où h est la chaleur de compression isotherme.
- $\delta Q = \lambda . \, dv + \mu . \, dp$ où λ est chaleur de dilatation à pression constante et μ la chaleur d'augmentation de pression à volume constant.
- \rightarrow Pour trouver une expression des coefficients I, h, λ , et μ , il faut utiliser les propriétés de l'équation d'état.
 - → Pour un système défini par les variables p, v, et T, on peut écrire :

$$dp = \left[\frac{\partial p}{\partial T}\right]_{V} dT + \left[\frac{\partial p}{\partial v}\right]_{T} dv$$

... en remplaçant dans $\delta Q = c_P \cdot dT + h \cdot dp$, on obtient :

$$\delta Q = c_P.\,dT + h.\left[\frac{\partial p}{\partial T}\right]_V dT + h.\left[\frac{\partial p}{\partial v}\right]_T dv \qquad \Rightarrow \qquad \qquad \delta Q = \left(c_P + h.\left[\frac{\partial p}{\partial T}\right]_V\right) dT + h.\left[\frac{\partial p}{\partial v}\right]_T dv$$

... et par **identification** avec $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$, on en déduit :

$$h = (c_V - c_P) \left[\frac{\partial T}{\partial p} \right]_V$$

... ce qui donne pour un gaz parfait :

 $h = (c_V - c_P) \frac{v}{R}$ et en utilisant la **relation de Mayer** \rightarrow h = -v

 $c_P = c_V + R$

Plus loin dans le cours

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques

Dans le cas général, **les échanges de chaleur n'ont pas lieu à volume ou à pression constante** et il faut utiliser des **coefficients calorimétriques supplémentaires** :

• $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$

où l'est la chaleur de dilatation isotherme.

• $\delta Q = c_P \cdot dT + h \cdot dp$

où h est la chaleur de compression isotherme.

• $\delta Q = \lambda . dv + \mu . dp$

- où λ est chaleur de dilatation à pression constante et μ la chaleur d'augmentation de pression à volume constant.
- \rightarrow Pour trouver une expression des coefficients I, h, λ , et μ , il faut utiliser les propriétés de l'équation d'état.
 - → Pour un système défini par les variables p, v, et T, on peut écrire :

$$dv = \left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_{D} dT + \left[\frac{\partial v}{\partial P}\right]_{T} dp$$

... en remplaçant dans $\delta Q = \lambda . dv + \mu . dp$, on obtient :

$$\delta Q = \lambda \left[\frac{\partial v}{\partial T} \right]_p dT + \lambda \left[\frac{\partial v}{\partial p} \right]_T dp + \mu . \, dp$$

... et par identification avec $\delta Q = c_P \cdot dT + h \cdot dp$, on en déduit :

$$\lambda = c_{P} \left[\frac{\partial T}{\partial v} \right]_{p}$$

et également

$$\lambda \left[\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial \mathbf{p}} \right]_{\mathbf{T}} d\mathbf{p} + \mu . d\mathbf{p} = \mathbf{h} . d\mathbf{p} \rightarrow \mu = c_{\mathbf{v}} \left[\frac{\partial \mathbf{T}}{\partial \mathbf{p}} \right]_{\mathbf{v}}$$

... ce qui donne pour un gaz parfait :

$$\lambda = c_P \frac{p}{R}$$

et

$$\mu = c_V \frac{v}{R}$$

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Coefficients calorimétriques -> résumé pour les gaz parfaits

Dans le cas général où les échanges de chaleur n'ont pas lieu à volume ou à pression constante, il faut utiliser les expression suivantes pour déterminer δQ en fonction des variables d'état p, v et T d'un gaz parfait :

•
$$\delta Q = c_V . dT + p. dv$$

•
$$\delta Q = c_P . dT - v. dp$$

•
$$\delta Q = c_P \frac{p}{R} \cdot dv + c_V \frac{v}{R} \cdot dp$$

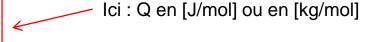
→ Le plus souvent, on se limite aux échanges de chaleur à pression ou volume constants et ces expressions s'utilisent sous forme intégrée entre l'état initial et l'état final :

•
$$Q = c_V \cdot \Delta T$$

→ à volume constant.

•
$$Q = c_P . \Delta T$$

→ à pression constante.

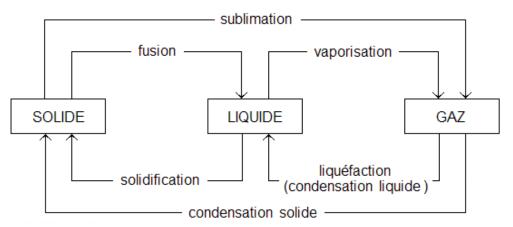


→ Cela suppose évidemment.....que les coefficients calorimétrique c_V et c_P puissent être considérés constants sur le chemin de transformation (= entre l'état initial et l'état final)....ce qui est le cas en général.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Chaleur latente

Rappel 1 : un changement d'état (ou transition de phase) se produit lorsqu'un corps pur subit une modification importante et soudaine de ses propriétés optiques, mécaniques, électriques... cela se produit typiquement lors du passage entre les états solide, liquide et gazeux...



Transitions de phase entre les états solide, liquide et gaz. *Wikipedia*

... mais il existe également des changement d'état entre phase de même nature (ex : solide \rightarrow solide) comme le passage du fer α (réseau métallique cubique centré) au fer γ (réseau métallique cubique à faces centrées) à 1176 K. On parle alors de transformation allotropique.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Chaleur latente

Rappel 2 : les changement d'état d'un corps pur se produisent à température et pression constantes et on représente les domaines d'existence des différentes phase dans un diagramme des phases en coordonnées p, T.

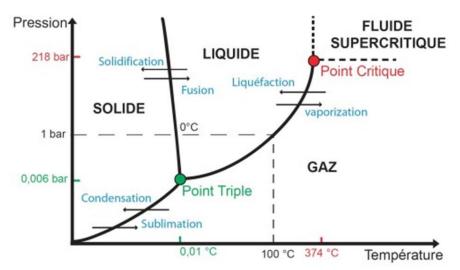


Diagramme des phases de l'eau

... malgré tout, ces changements d'état impliquent des échanges de chaleur, que l'on détermine en utilisant le concept de chaleur latente... ... par opposition à la chaleur sensible qui se traduit par une variation de température.

La chaleur latente est la quantité -positive au négative- d'énergie qu'il faut fournir à un kg ou une mole d'un corps pur pour qu'il se transforme d'une phase à l'autre.

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Chaleur latente

La chaleur latente est la quantité -algébrique- d'énergie qu'il faut fournir à un kg ou une mole d'un corps pur pour qu'il se transforme d'une phase à l'autre.

Exemple 1 : déterminer approximativement le débit de vapeur produit par un **générateur de vapeur** de **centrale nucléaire**.

Chaleur latente d'évaporation de l'eau à 290°C et 73 bar : $L_v = 1490 \text{ kJ.kg}^{-1}$

Puissance thermique du générateur de vapeur : Q = 975 MW

$$\dot{Q} = \dot{m}L_V$$

975 × 10⁶ / 1490 / 10³ = 654 kg.s⁻¹

La valeur réelle est de l'ordre de 600 kg.s⁻¹ car une partie de la puissance thermique sert à réchauffer l'eau liquide de 230°C à 290°C.

Les réacteurs de 900 MW et comportent trois générateurs de vapeur. Ceux de 1300 MW et 1450 MW en comportent 4.



Ouest-France

2.1. Echanges d'énergie

2.1.2 Chaleur latente

La chaleur latente est la quantité -algébrique- d'énergie qu'il faut fournir à un kg ou une mole d'un corps pur pour qu'il se transforme d'une phase à l'autre.

Exemple 2: on veut réchauffer 3 kg de glace de -10° C à $+20^{\circ}$ C. Quelle est la quantité d'énergie à fournir ?

Chaleur latente massique de la fusion de la glace : L_f = 333 J.g⁻¹

Capacité calorifique massique de la glace : c_{glace} = 2,01 J.K⁻¹.g⁻¹

Capacité calorifique massique de l'eau liquide : c_{eau} = 4,18 J.K⁻¹.g⁻¹

Le système subit trois transformations successives :

- 1. la glace se réchauffe,
- 2. la glace fond,
- 3. l'eau liquide se réchauffe.

$$Q = Q_1 + Q_2 + Q_3 = m \times c_{glace} \times (T_{f,1} - T_{i,1}) + m \times L_f + m \times c_{eau} \times (T_{f,3} - T_{i,3})$$

$$3000 \times 2.01 \times 10 + 3000 \times 333 + 3000 \times 4.18 \times 20 = 60300 + 999000 + 250800 = 1.31 \text{ MJ}$$

2.1. Echanges d'énergie

2.1.3 En résumé pour les échanges d'énergie, l'essentiel à savoir et à maîtriser

Pour le travail des forces de pression :



Pour les **échanges de chaleur**, avec les **gaz** :

- $\delta Q = nc_V dT$ ou $mc_V dT$, mais **seulement** si transformation à **volume constant**,
- $\delta Q = nc_P . dT$ ou $mc_P . dT$, mais **seulement** si transformation à **pression constante**.

Pour les échanges de chaleur, avec les solides et les liquides :

• $\delta Q = nc. dT$ ou mc. dT, car on les considère (souvent) comme incompressibles.

Pour les échanges de chaleur, avec des changements de phase :

• $\delta Q = \delta m. L$ ou $\delta n. L$, où L représente la chaleur latente.

→ 2.6

2.2. Enoncé du Premier Principe

2.2.1 Introduction

Dans sa **forme la plus générale** (qu'on utilise très souvent sans le savoir...), le **premier principe de la thermodynamique** affirme :

« Quand deux systèmes A et B sont en interaction et isolés du reste de l'Univers (milieu extérieur), la somme des énergies de l'ensemble des deux systèmes reste constante. »

C'est donc un principe de conservation de l'énergie : l'énergie peut s'échanger d'un système à l'autre (ou bien entre un système et le milieu extérieur) mais il ne s'en crée pas et elle ne disparaît pas non plus.

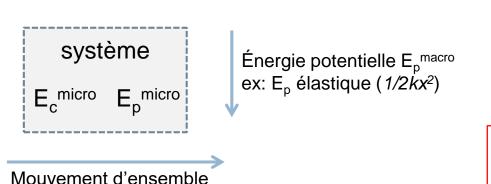
Reste à savoir ce qu'est l'énergie et de quelle énergie on parle...

Energie (dict. Larousse): grandeur caractérisant un système physique, gardant la même valeur au cours de toutes les transformations internes du système (loi de conservation) et exprimant sa capacité à modifier l'état d'autres systèmes avec lesquels il entre en interaction. (Unité SI, le Joule.)

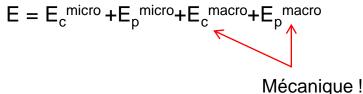
2.2. Enoncé du Premier Principe

2.2.2 Energie interne

La thermodynamique classique utilise plusieurs fonctions pour quantifier l'énergie... c'est-à-dire qu'elle ne considère pas toujours les mêmes formes d'énergies : dans le cadre de ce module, on utilisera surtout l'énergie interne U et l'enthalpie H.



On peut définir l'énergie totale par :



L'énergie interne U est définie par :

$$U = E_c^{\text{micro}} + E_p^{\text{micro}}$$

ex: écoulement d'un fluide 1/2mv2

E_cmacro

→ l'énergie interne est donc une représentation/description macroscopique des énergies microscopiques du système...

Avec des variables comme la température et la pression.

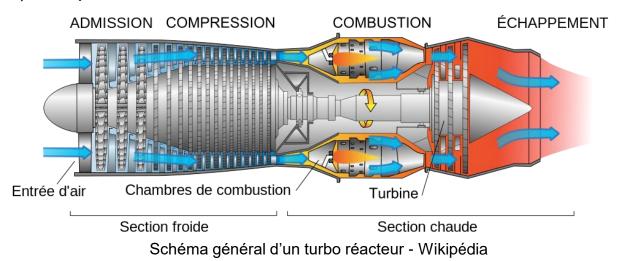
→ L'objectif de la thermodynamique classique est de fournir (via les variables d'état) une description macroscopique de systèmes composés d'un grand nombre de particules (gaz, liquides...) dotées d'énergies potentielles et cinétiques.

2.2. Enoncé du Premier Principe

2.2.2 Energie interne

Remarque : la raison principale pour laquelle on ne considère pas les énergies potentielles et cinétiques **macroscopiques** en thermodynamique classique est simplement *que l'on n'en a pas vraiment besoin...*

- ... d'une part, il est toujours possible d'utiliser le travail de **forces extérieures** comme le poids, le travail électrique... lorsque ce travail est échangé par/avec le système.
- ... d'autre part, l'énergie potentielle de gravité influe sur la pression dans les fluides.
- ... et enfin, l'énergie cinétique d'un fluide est souvent négligeable devant les autres énergies.
- ... (seule) exception notable → le calcul des turbo-réacteurs.



2.2. Enoncé du Premier Principe

2.2.3 Premier principe et énergie interne

On a vu que l'énergie pouvait être échangée sous forme de travail, de chaleur et de matière.

Appliqué à l'énergie interne U, le premier principe s'écrit donc, pour un système fermé :

$$dU = \delta Q + \delta W$$

ou sous forme intégrée : $\Delta U = Q + W$

L'énergie interne d'un système étant définie comme la <u>somme des énergies cinétiques et</u> <u>potentielles des particules qui le constituent</u> → l'énergie interne est donc une propriété du système → c'est donc une fonction d'état.

$$U = E_c^{\text{micro}} + E_P^{\text{micro}} = f(p, V, T ...)$$

- Pour un système donné dont les variables d'état sont connues, il n'y a qu'une seule valeur possible de U.
- dU est une différentielle totale exacte, si bien que l'intégrale $\int_{\text{Etat 1}}^{\text{Etat 2}} dU = \Delta U$ ne dépend pas du chemin suivi (des états intermédiaires).

Par ailleurs, on ne sait pas calculer la valeur exacte de l'énergie interne U. On sait seulement calculer ses variations. (Comme souvent en physique.)

2.2. Enoncé du Premier Principe

2.2.4 Énergie interne fonction d'état

• dU est une différentielle totale exacte, si bien que l'intégrale $\int_{\text{Etat 1}}^{\text{Etat 2}} dU = \Delta U$ ne dépend pas du chemin suivi (des états intermédiaires).

Par exemple :	Gaz à l' état initial 🗦	Gaz à l'état final
	$T_i = 293 \text{ K}.$	$T_f = 700 \text{ K}.$
	p _i = 1 bar.	$p_f = 10 \text{ bar.}$
	$V_i = f(p_i, T_i, n).$	$V_f = f(p_f, T_f, n).$
	$U_i = f(p_i, T_i, n)$.	$U_f = f(p_f, T_f, n).$

Cette transformation peut être réalisée de multiples manières :

- Compression adiabatique jusqu'à $p_f = 10$ bar, puis apport de chaleur à P constante...
- Apport de chaleur à V_i, puis compression isotherme jusqu'à V_f.
- Compression adiabatique jusqu'à une pression telle que $T_f = 700$ K puis détente isotherme jusqu'à $p_f = 10$ bar.
- ...

La variation de l'énergie interne ΔU du gaz sera la même dans tous les cas car elle ne dépend que de l'état initial et de l'état final. Voir aussi l'exercice 3.2 en TD.

2.3. Energie interne

2.3.1 Energie interne *molaire* ou *massique u* → expression mathématique

Appliqué à l'énergie interne molaire ou massique u, le premier principe s'écrit :

$$du = \delta Q + \delta W$$

Rappel: en utilisant les variables T et v :

 $\delta Q = c_V \cdot dT + l \cdot dv$ où l'est la chaleur de dilatation isotherme.

... et pour le travail, on peut choisir une situation qui nous arrange puisque le résultat ne dépend pas du chemin suivi.

→ transformation quasistatique avec seulement des forces de pression :

$$\delta W = -p. dv$$

Du coup,

$$du = c_V \cdot dT + (l - p) \cdot dv$$

Et, dans le cas général,
$$l = (c_P - c_V) \left[\frac{\partial T}{\partial v} \right]_p \rightarrow du = c_V . dT + \left((c_P - c_V) \left[\frac{\partial T}{\partial v} \right]_p - p \right) . dv$$

→ Relation de Mayer

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

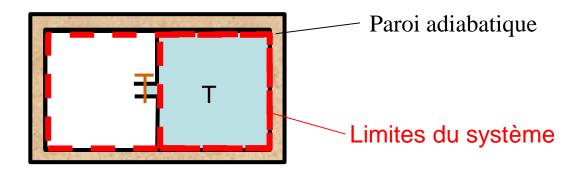
$$du=c_V.\,dT+(l-p).\,dv$$
 Et pour un gaz parfait, $l=p$ $\qquad \Rightarrow$
$$du=c_V.\,dT$$
 ou
$$\Delta u=c_V.\,\Delta T$$

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du=c_V.dT+(l-p).dv$$
 Et pour un gaz parfait, $l=p$ \rightarrow
$$du=c_V.dT$$
 ou
$$\Delta u=c_V.\Delta T$$

Application : expérience de Gay-Lussac (1806)



Un gaz est placé dans une enceinte à parois adiabatiques indéformables reliée par une vanne à un autre compartiment initialement vide \rightarrow pas d'échange d'énergie possible.

On ouvre la vanne reliant les deux enceintes et on constate, aux erreurs expérimentales près, que la température d'équilibre de l'ensemble est égale à la température initiale.

→ La température entre l'état 1 et l'état 2 (vanne ouverte) reste constante...
... donc l'énergie du gaz ne dépend(rait) pas de V ni de p.

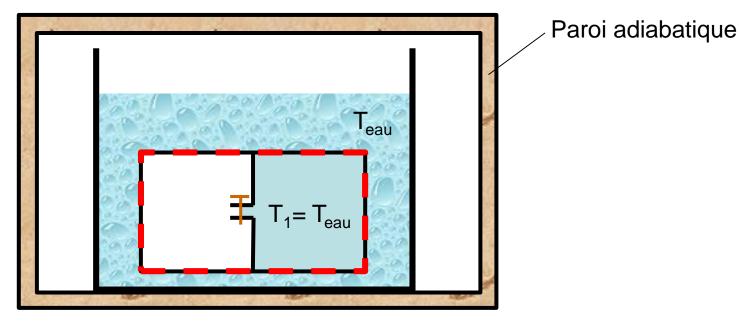
→ Entropie

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du=c_V.\,dT+(l-p).\,dv$$
 Et pour un gaz parfait, $l=p$ \Rightarrow $du=c_V.\,dT$ ou $\Delta u=c_V.\,\Delta T$

Application : expérience de Joule (1845)



→ La température de l'eau ne varie pas une fois la vanne ouverte...
...donc l'énergie du gaz est la même avant et après la transformation.

→ Entropie

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du = c_V . dT$$
 ou $\Delta u = c_V . \Delta T$

Les relations ci-dessus, l'expérience de Gay-Lussac et l'expérience de Joule montrent donc que l'énergie interne u d'un gaz parfait est indépendante de la pression et du volume...

... ou bien l'énergie interne u d'un gaz parfait ne dépend que de la température.

Pour quelle raison?

- → Parce qu'un gaz parfait se comporte comme un gaz à pression nulle... sans interaction (choc) entre les molécules, et ceci quelle que soit la pression réelle.
- → Il faut bien noter que la relation ∆u = c_V. ∆T est valable quelle que soit la transformation thermodynamique : échange de chaleur et/ou de travail ... conditions quasistatiques ou pas...
- \rightarrow Enfin, on utilise souvent $\Delta \mathbf{u} = \mathbf{c}$. $\Delta \mathbf{T}$ pour les solides et les liquides car on considère que leur état dépend peu de la pression et du volume. On ne fait alors plus la distinction entre \mathbf{c}_V et \mathbf{c}_P .

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du = c_V . dT$$
 ou $\Delta u = c_V . \Delta T$

Exemple 1: une cocotte minute contient 50 g de la vapeur d'eau à 100° C. Elle est chauffée par une plaque de cuisson qui apporte 4 kJ de chaleur. La capacité calorifique $c_{\rm V}$ de la vapeur d'eau est de l'ordre de $1650~\rm J.kg^{-1}.K^{-1}$.

 \rightarrow Déterminer ΔT , W et ΔU .

Système : la vapeur d'eau dans la cocotte minute qui évolue à volume constant. On suppose (évidemment) que la vapeur d'eau est un gaz parfait.

On peut facilement calculer ΔT puisque Q = $mc_V \Delta T \rightarrow \Delta T = \frac{4000}{0,050 \times 1650} = 48,48 \text{ K}.$

 $W = 0 J car \delta W = -p_{ext} dV$, avec dV = 0.

... et
$$\Delta U = mc_V \Delta T = 0.050 \times 1650 \times 48.48 = 4000 J$$
.

Ou bien (plus simple) : $\Delta U = Q + W = 4000 \text{ J}$ puisque W = 0 J.

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du=c_V.\,dT$$

ou

$$\Delta u = c_V.\Delta T$$

Exemple 2: on comprime une mole d'air de 1 à 2 bar. A l'état initial (1 bar), la température est de 20° C. A l'état final (2 bar), la température est de 30° C. On considère que le travail de compression est de 30° J. Déterminer ΔU et Q. La capacité calorifique c_V de l'air est de l'ordre de 20 J.mol⁻¹.K⁻¹.

Système: la mole d'air que l'on comprime.

Le système n'évolue ni à pression constante, ni à volume constant.

On peut calculer directement
$$\Delta U = nc_V \Delta T = 1 \times 20 \times (30 - 20) = 200 \text{ J}.$$

... et donc, $Q = \Delta U - W = 200 - 300 = -100 \text{ J}$

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

$$du = c_V . dT$$

ou

$$\Delta u = c_V \cdot \Delta T$$

Exemple 3 : on chauffe une mole d'air à pression constante de 20°C à 100°C. Déterminer Q, ΔU et W. La capacité calorifique c_P de l'air est de l'ordre de 29 J.mol⁻¹.K⁻¹.

Système: la mole d'air que l'on chauffe.

Le système évolue à pression constante.

On peut facilement calculer $Q = nc_P \Delta T = 1 \times 29 \times 80 = 2320 \text{ J}.$

On peut facilement calculer $\Delta U = nc_V \Delta T = 1 \times (29 - 8,314) \times 80 = 1655 \text{ J}.$

... et donc,
$$W = \Delta U - Q = 1655 - 2320 = -665 J$$
.

Le travail est **négatif** car la transformation est une **détente** : le volume du système **augmente**.

Relation de Mayer : $c_P = c_V + R$ <u>Un peu plus loin dans le cours</u>

→ 2.6

2.3. Energie interne

2.3.2 Energie interne d'un gaz parfait

Le principe général d'un exercice de thermodynamique sur le premier principe consiste à écrire une <u>équation-bilan</u> où apparaissent d'un côté les variations de la fonction d'état énergie interne et de l'autre les échanges de chaleur et de travail.

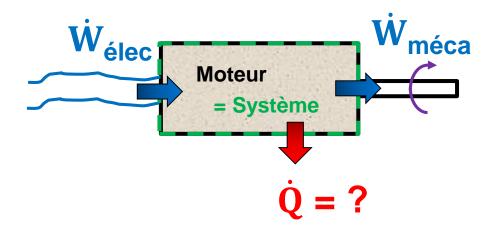
Pour un gaz parfait
$$\rightarrow \Delta U = nc_V \Delta T = Q + W$$
 ou bien $\Delta U = mc_V \Delta T = Q + W$... par unité de masse

Sur les 3 termes que comporte cette équation, on peut en déterminer 2 et on en déduit le troisième.

... et en ce qui concerne les notations : **U** désigne une énergie interne en **Joule** tandis que **u** désigne l'énergie **interne spécifique**, **molaire** ou **massique**.

2.3. Energie interne

Exemple : un moteur électrique est parcouru par un courant de 6 A sous une tension de 230 V. Il entraîne un arbre moteur en fournissant une puissance mécanique de 1050W. Calculer le flux de chaleur dissipé **en régime stationnaire**.



Régime stationnaire $\rightarrow \frac{dT}{dt} = 0$. Donc l'énergie interne du moteur est supposée constante.

On en déduit : $\dot{W}_{\text{élec}} + \dot{W}_{\text{méca}} + \dot{Q} = 0$

... et donc
$$\dot{\mathbf{Q}} = -\dot{\mathbf{W}}_{\text{\'elec}} - \dot{\mathbf{W}}_{\text{m\'eca}} = -230 \times 6 + 1050 = -330 \ \text{W}$$

2.3. Energie interne

Retour sur l'exercice de la bouteille



Exemple : on laisse une bouteille vide (dans laquelle on a préalablement fait le vide) se remplir d'air atmosphérique.

La bouteille fait 200 litres, l'air atmosphérique est à 1 bar et 298 K.

On suppose que le transfert dans la bouteille est suffisamment lent et que les transferts de chaleur aux parois sont suffisamment rapides pour l'air reste à température atmosphérique pendant toute la transformation.

- ... quel est le système, quel travail va-t-il recevoir (ou perdre)
- ... et quel sont les échanges de chaleur ?



Le vide parfait n'existe pas... il faut supposer qu'il existe quelques molécules d'oxygène et d'azote dans la bouteille au départ.

Quelle que soit la vitesse à laquelle on remplisse la bouteille, la transformation n'est pas quasistatique -> car la pression de l'air dans la bouteille et en-dehors de la bouteille n'est pas uniforme.

 \rightarrow 2.6 \rightarrow 3.3

2.3. Energie interne

Retour sur l'exercice de la bouteille



 $V_i = 2 \times V_h$

Exemple : on laisse une bouteille vide (dans laquelle on a préalablement fait le vide) se remplir d'air atmosphérique. La bouteille fait 200 litres, l'air atmosphérique est à 1 bar et 298 K.

On suppose que le transfert dans la bouteille est suffisamment lent et que les transferts de chaleur aux parois sont suffisamment rapides pour l'air reste à température atmosphérique pendant toute la transformation.

... quel est le système et quel travail va-t-il recevoir (ou perdre) et quel sont les échanges de chaleur ?



Le vide parfait n'existe pas... il faut supposer qu'il existe quelques molécules d'oxygène et d'azote dans la bouteille au départ.

Quelle que soit la vitesse à laquelle on remplisse la bouteille, la transformation n'est pas quasistatique \rightarrow car la pression de l'air dans la bouteille et en-dehors de la bouteille n'est pas uniforme (pas d'équilibre mécanique possible).

Système: air qui va entrer dans la bouteille.

Etat initial: l'air est à la pression atmosphérique $p_i = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique T_i = T_a = 298 K.

le système occupe un volume total égal à $V_i = nRT_i/p_i + V_b$

Etat final: l'air est à la pression atmosphérique $p_f = p_a = 1$ bar.

l'air est à la température atmosphérique $T_f = T_a = 298 \text{ K}$.

le système occupe un volume total égal à $V_i = nRT_i/p_i = nRT_a/p_a = V_b = RT_i/p_i$

Le travail reçu par l'air vaut donc : $W = \int_{\acute{e}tat\ initial}^{\acute{e}tat\ final} -p_{ext}$. $dV = -p_a\Delta V = -p_a(-V_b) = p_aV_b = 100000 \times 0.2 = 20000$ J

... et la chaleur dissipée dans l'atmosphère lors du remplissage vaut donc Q = -W = -20000 J ...

... car
$$\Delta U = nc_V \Delta T = 0 = Q + W$$
.

 \Rightarrow 2.6 \Rightarrow 3.3

2.3. Energie interne

2.3.3 Relation de Mayer

Rappel: lorsqu'on exprime les variations de u en fonction de T et v, dans le cas général, on obtient:

$$du = c_{V} \cdot dT + \left(\left(c_{p} - c_{V} \right) \left[\frac{\partial T}{\partial v} \right]_{p} - p \right) \cdot dv \qquad \longleftrightarrow \qquad du = \left[\frac{\partial u}{\partial T} \right]_{V} dT + \left[\frac{\partial u}{\partial v} \right]_{T} dv$$

On en déduit :

$$\left[\frac{\partial u}{\partial v}\right]_T = \left(c_p - c_V\right) \left[\frac{\partial T}{\partial v}\right]_p - p \qquad \text{ ou bien } \quad c_p - c_V = \left(\left[\frac{\partial u}{\partial v}\right]_T + p\right) \left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_p$$

Cette relation entre c_P et c_V est appelée relation de Mayer.

Elle se simplifie considérablement pour les gaz parfaits car d'une part :

- $\left[\frac{\partial \mathbf{u}}{\partial \mathbf{v}}\right]_{\mathbf{T}} = 0.$
- ... et d'autre part $\left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_p = \frac{R}{p}$... ou $\left[\frac{\partial v}{\partial T}\right]_p = \frac{r}{p}$ en massique.
- \rightarrow II reste donc, pour les gaz parfaits : $c_P c_V = R$...ou bien $c_P c_V = r$.
- \rightarrow On définit également : $\gamma = \frac{c_P}{c_V}$.

Retour 2.1 - Retour 3.2 - Retour 4.6.4

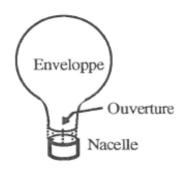
Respiration thermique d'un bâtiment.

Un bâtiment public, d'un volume de 10 000 m³, est chauffé par des radiateurs soufflants commandés par un thermostat. Le chauffage est mis en route lorsque la température atteint 18 °C et coupé dès qu'elle atteint 21 °C. La pression atmosphérique étant de 1 bar,

- a) calculer la masse d'air dans le bâtiment à 18°C.
- b) calculer la masse d'air dans le bâtiment à 21°C.
- c) calculer la masse d'air qui est expulsée en phase de chauffage (et qui doit rentrer dans le bâtiment en phase de refroidissement).

Montgolfière

Une montgolfière est munie d'un brûleur à propane qui permet de choisir, à volonté, la force ascensionnelle. Les déplacements latéraux sont obtenus en recherchant l'altitude offrant un courant d'air atmosphérique dans la direction souhaitée. La montgolfière est constituée d'une enveloppe rigide en matière plastique (non élastique) d'un volume de 2500 m³, ouverte à l'air libre à son extrémité inférieure. On peut chauffer l'air contenu dans l'enveloppe, par combustion de propane. La masse totale de l'enveloppe et de la nacelle est de 600 kg.



En un lieu où la température de l'atmosphère est de 17°C et la pression de 960 mbar,

- a) déterminer à l'aide d'un bilan des forces $F_{g \text{ air chaud}}$, $F_{g \text{ enveloppe+nacelle}}$ et $F_{poussée \text{ d'Archimedes}}$ appliquées sur la montgolfière la force $F_{g \text{ air chaud}}$ dans le cas où la montgolfière est stable dans l'air (La norme de $F_{poussée \text{ d'Archimedes}}$ peut être déterminée par la force de gravité de la masse d'air froid déplacé par l'enveloppe).
- b) Quelle doit être la température de l'air dans l'enveloppe pour assurer la stabilité de l'engin ?

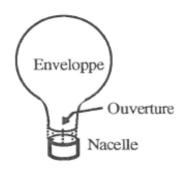
Respiration thermique d'un bâtiment.

Un bâtiment public, d'un volume de 10 000 m³, est chauffé par des radiateurs soufflants commandés par un thermostat. Le chauffage est mis en route lorsque la température atteint 18 °C et coupé dès qu'elle atteint 21 °C. La pression atmosphérique étant de 1 bar,

- a) calculer la masse d'air dans le bâtiment à 18°C. (Réponse : 11 973 kg)
- b) calculer la masse d'air dans le bâtiment à 21°C. (Réponse : 11 851 kg)
- c) calculer la masse d'air qui est expulsée en phase de chauffage (et qui doit rentrer dans le bâtiment en phase de refroidissement). (Réponse : 122 kg)

Montgolfière

Une montgolfière est munie d'un brûleur à propane qui permet de choisir, à volonté, la force ascensionnelle. Les déplacements latéraux sont obtenus en recherchant l'altitude offrant un courant d'air atmosphérique dans la direction souhaitée. La montgolfière est constituée d'une enveloppe rigide en matière plastique (non élastique) d'un volume de 2500 m³, ouverte à l'air libre à son extrémité inférieure. On peut chauffer l'air contenu dans l'enveloppe, par combustion de propane. La masse totale de l'enveloppe et de la nacelle est de 600 kg.



En un lieu où la température de l'atmosphère est de 17°C et la pression de 960 mbar,

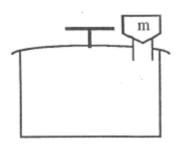
- a) déterminer à l'aide d'un bilan des forces $F_{g \text{ air chaud}}$, $F_{g \text{ enveloppe+nacelle}}$ et $F_{poussée \text{ d'Archimedes}}$ appliquées sur la montgolfière la force $F_{g \text{ air chaud}}$ dans le cas où la montgolfière est stable dans l'air (La norme de $F_{poussée \text{ d'Archimedes}}$ peut être déterminée par la force de gravité de la masse d'air froid déplacé par l'enveloppe). (Réponse : 22 401,9 N)
- b) Quelle doit être la température de l'air dans l'enveloppe pour assurer la stabilité de l'engin ? (Réponse : 93 °C)

Marmite de cuisson sous pression

Un récipient de cuisson de volume V, fermant hermétiquement, dont le couvercle est muni d'un trou d'échappement (de rayon interne r) sur lequel est simplement posée une masse m (la soupape) de rayon R.

On ferme la marmite à 27°C, sans mettre d'eau. On place la masse m.

a) A l'aide d'un bilan des forces sur la masse m déterminer la force F_p (appliquée à la surface inférieure de la masse au niveau du trou d'échappement) nécessaire pour lever la masse m.



- b) A quelle pression dans la marmite correspond la force F_p calculée en a) ?
- c) A quelle température l'air commencera-t-il à s'échapper de la marmite ?

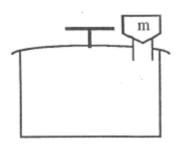
A.N.: r = 1 mm; m = 30 g; V = 8,5 litres; $P_{atm} = 1 \text{bar}$.

Marmite de cuisson sous pression

Un récipient de cuisson de volume V, fermant hermétiquement, dont le couvercle est muni d'un trou d'échappement (de rayon interne r) sur lequel est simplement posée une masse m (la soupape) de rayon R.

On ferme la marmite à 27°C, sans mettre d'eau. On place la masse m.

a) A l'aide d'un bilan des forces sur la masse m déterminer la force F_p (appliquée à la surface inférieure de la masse au niveau du trou d'échappement) nécessaire pour lever la masse m. (Réponse : 0,608 N).



- b) A quelle pression dans la marmite correspond la force F_p calculée en a) ? (Réponse : 193 679 Pa)
- c) A quelle température l'air commencera-t-il à s'échapper de la marmite ? (Réponse : 309 °C)

A.N.: r = 1 mm; m = 30 g; V = 8.5 litres; $P_{atm} = 1 \text{bar}$.

Vitesse et débit de gaz dans une tuyauterie

Une soufflante de haut fourneau assure un débit de 92 000 m³/heure d'air à 40°C, sous la pression de 1,1 bar, dans une tuyauterie de 1,2 m de diamètre. Après passage dans le récupérateur de chaleur, l'air pénètre dans le haut fourneau sous la pression de 1,07 bar et à la température de 800° C par des conduits de 170 cm de diamètre. Calculer la vitesse \dot{x}_1 de l'air à la sortie de la soufflante, et la vitesse \dot{x}_2 à la sortie du récupérateur de chaleur.

Vitesse
$$\dot{x} \left[\frac{m}{s} \right] = \frac{D\acute{e}bitvolume}{Section} \left[\frac{m^3}{s} \right]$$

Circulation de gaz.

Un débit de 12 kg d'air par minute doit être assuré en permanence dans une installation. Il est prélevé sous la pression de 1 bar dans l'atmosphère à 20°C (section A). Un compresseur permet d'atteindre la pression de 4 bar, tandis que la température atteint 100°C (section B). Par passage dans un four, il est porté à 600°C sous pression constante (section C). L'air est enfin détendu à l'aide d'une turbine d'où il sort à la température de 450°C sous la pression atmosphérique (section D). Les sections des conduits sont calculées de façon que la vitesse du gaz soit constante, égale à 25 m/s.

Calculer les sections en A, B, C, D.

L'air peut-être considéré comme un gaz parfait, avec

Débit massique
$$\dot{m} \left[\frac{kg}{s} \right] = \rho \left[\frac{kg}{m^3} \right] \times \dot{V} \left[\frac{m^3}{s} \right]$$

Vitesse et débit de gaz dans une tuyauterie

Une soufflante de haut fourneau assure un débit de 92 000 m³/heure d'air à 40°C, sous la pression de 1,1 bar, dans une tuyauterie de 1,2 m de diamètre. Après passage dans le récupérateur de chaleur, l'air pénètre dans le haut fourneau sous la pression de 1,07 bar et à la température de 800° C par des conduits de 170 cm de diamètre. Calculer la vitesse \dot{x}_1 de l'air à la sortie de la soufflante, et la vitesse \dot{x}_2 à la sortie du récupérateur de chaleur.

(Réponses : 22,6 m/s ; 39,7 m/s)

Vitesse
$$\dot{x} \left[\frac{m}{s} \right] = \frac{D\acute{e}bitvolume}{Section} \left[\frac{m^3}{s} \right]$$

Circulation de gaz.

Un débit de 12 kg d'air par minute doit être assuré en permanence dans une installation. Il est prélevé sous la pression de 1 bar dans l'atmosphère à 20°C (section A). Un compresseur permet d'atteindre la pression de 4 bar, tandis que la température atteint 100°C (section B). Par passage dans un four, il est porté à 600°C sous pression constante (section C). L'air est enfin détendu à l'aide d'une turbine d'où il sort à la température de 450°C sous la pression atmosphérique (section D). Les sections des conduits sont calculées de façon que la vitesse du gaz soit constante, égale à 25 m/s.

Calculer les sections en A, B, C, D. (Réponse : 67 cm², 21 cm², 50 cm² et 166 cm²) L'air peut-être considéré comme un gaz parfait, avec $r_i = 287 \text{ J} \cdot \text{K}^{-1} \cdot (\text{kg d'air})^{-1}$.

Débit massique
$$\dot{m} \left[\frac{kg}{s} \right] = \rho \left[\frac{kg}{m^3} \right] \times \dot{V} \left[\frac{m^3}{s} \right]$$

Thermomètre à mercure (DS novembre 2018)

Un thermomètre est constitué d'une capsule de verre relié à un capillaire (un tube très fin). Le volume intérieur de la capsule est de 70 mm³.

La section intérieure du tube est de 0.01 mm². La capsule est remplie de mercure qui, à -30°C, arrive au bas du tube.

Déterminer la hauteur à laquelle le mercure s'élève dans le tube lorsque la température monte jusqu'à 60°C.

1. En supposant que la capsule en verre et le capillaire se dilatent de manière négligeable et en ne prenant en compte que la dilatation du mercure ($\alpha = 1.7 \times 10^{-4} \text{ K}^{-1}$).

$$V_f = V_i \times e^{\alpha(T_f - T_i)} = 70 \times e^{1.7 \times 10^{-4} \times 90} = 71,079 \text{ mm}^3$$

Le volume de mercure dans le capillaire est de 1,079 mm³, ce qui, divisé par la section du tube, représente une élévation d'environ 108 mm (107,9 mm).

2. En prenant en compte la dilatation du mercure <u>et</u> de la capsule en verre ($\alpha = 4 \times 10^{-6} \text{ K}^{-1}$). On continuera de négliger la dilatation du capillaire.

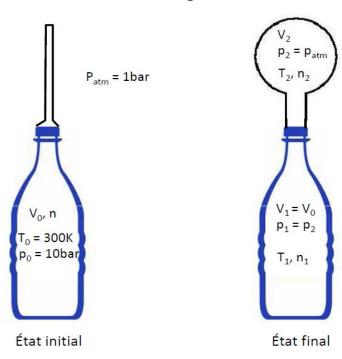
Le mercure se dilate toujours de 1,079 mm³. Mais dans le même temps, le volume de la capsule passe à :

$$V_f = V_i \times e^{\alpha(T_f - T_i)} = 70 \times e^{4 \times 10^{-6} \times 90} = 70,025 \text{ mm}^3.$$

Du coup, le volume de mercure dans le capillaire c'est plus que de 1,079 - 0,025 = 1,054 mm³, ce qui représente donc une hauteur de 105,4 mm.

Pour que les résultats soient précis, il faut garder 5 chiffres significatifs dans les calculs de variation de volume.

<u>Détente d'un gaz dans l'atmosphère</u> (DS novembre 2017)



Une bouteille de 3 litres, bien calorifugée (**adiabatique**) contient un gaz parfait ($c_V = 21 \text{ J/(mol K)}$), $\gamma = 1,396$, sous la pression initiale de 10 bar et à la température de 300 K.

On la relie avec un robinet, à un sac étanche en matière plastique qui n'échange pas non plus de chaleur avec l'extérieur. Ce sac initialement vide, flasque, non élastique, déformable sans effort est suffisamment grand pour conserver ses caractéristiques. Ses parois extérieures sont en contact avec l'atmosphère à la pression de 1 bar. On ouvre un peu le robinet de telle sorte que la détente subie par le gaz dans la bouteille puisse être considérée comme quasistatique; on le referme lorsque l'équilibre des pressions entre la bouteille et le sac est atteint.

On note $n = n_1 + n_2$ le nombre de moles de gaz qui se trouve initialement dans la bouteille. n_1 représente le nombre de moles dans la bouteille à l'état final et n_2 le nombre de moles dans le sac.

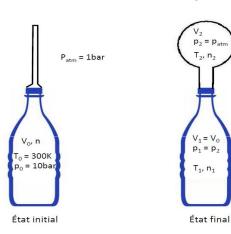
a. Quelle est la température T₁ (en Kelvin) du gaz dans la bouteille à l'état final ?

Détente quasistatique adiabatique
$$\rightarrow T_1 = T_0 \left(\frac{P_0}{P_1}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} = 300 \left(\frac{10}{1}\right)^{\frac{1-1,396}{1,396}} = 156,12 \text{ K}$$

b. Déterminer l'expression littérale du travail subi par le gaz en fonction (entre-autres) de n_2 et T_2 , où T_2 est la température du gaz dans le sac à l'état final.

$$W_{P_{atm}} = \int_{V_{initial}}^{V_{final}} -P_{atm} dV = W_{P_{atm}} = \int_{V_{0}}^{V_{0}+V_{2}} -P_{atm} dV = -P_{atm}V_{2} = -P_{2}V_{2} = -n_{2}RT_{2}$$

<u>Détente d'un gaz dans l'atmosphère</u> (DS novembre 2017)



Une bouteille de 3 litres, bien calorifugée (**adiabatique**) contient un gaz parfait ($c_V = 21 \text{ J/(mol K)}$), $\gamma = 1,396$, sous la pression initiale de 10 bar et à la température de 300 K.

On la relie avec un robinet, à un sac étanche en matière plastique qui n'échange pas non plus de chaleur avec l'extérieur. Ce sac initialement vide, flasque, non élastique, déformable sans effort est suffisamment grand pour conserver ses caractéristiques. Ses parois extérieures sont en contact avec l'atmosphère à la pression de 1 bar.

On ouvre un peu le robinet de telle sorte que la détente subie par le gaz dans la bouteille puisse être considérée comme quasistatique ; on le referme lorsque l'équilibre des pressions entre la bouteille et le sac est atteint.

On note $n = n_1 + n_2$ le nombre de moles de gaz qui se trouve initialement dans la bouteille. n_1 représente le nombre de moles dans la bouteille à l'état final et n_2 le nombre de moles dans le sac.

a. Quelle est la température T₁ (en Kelvin) du gaz dans la bouteille à l'état final ?

Détente quasistatique adiabatique
$$\rightarrow T_1 = T_0 \left(\frac{P_0}{P_1}\right)^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} = 300 \left(\frac{10}{1}\right)^{\frac{1-1,396}{1,396}} = 156,12 \text{ K}.$$

b. Déterminer l'expression littérale du travail subi par le gaz en fonction (entre-autres) de n_2 et T_2 , où T_2 est la température du gaz dans le sac à l'état final.

$$W_{P_{atm}} = \int_{V_{initial}}^{V_{final}} -P_{atm} dV = W_{P_{atm}} = \int_{V_0}^{V_0+V_2} -P_{atm} dV = -P_{atm}V_2 = -P_2V_2 = -n_2RT_2.$$

c. Donner une expression analytique du bilan d'énergie interne du gaz, en fonction (entre-autres) de n_1 , n_2 , T_1 , T_2 et T_0 .

$$n_1c_v(T_1 - T_0) + n_2c_v(T_2 - T_0) = -n_2RT_2.$$

d. Déterminer n à l'état initial, puis n₁ et n₂.

$$n = 1,203$$
; $n_1 = 0,2311$; $n_2 = 0,9717$.

e. En déduire la température T₂ (en Kelvin) à l'aide d'un bilan d'énergie interne.

$$T_2 = 239,4 \text{ K}.$$

Fusion de la glace (DS novembre 2018)

Quelle est la quantité de chaleur Q à fournir pour transformer 2 kg de glace à -25°C en eau à 50°C ?

Chaleur latente massique de la fusion de la glace : $L_f = 333 \text{ J.g}^{-1}$ Capacité thermique massique de la glace : $c_{glace} = 2,01 \text{ J.K}^{-1}.g^{-1}$ Capacité thermique massique de l'eau liquide : $c_{eau} = 4,18 \text{ J.K}^{-1}.g^{-1}$

La transformation complète doit être décomposée en 3 sous-transformations.

- La glace se réchauffe de -25°C à 0°C, ce qui correspond à la quantité de chaleur échangée Q₁:
 - $Q_1 = m \times c_{glace} \times (T_{f,1} T_{i,1}).$
- 2. La glace fond, ce qui correspond à la quantité de chaleur échangée Q_2 : $Q_2 = m \times L_f$.
- 3. L'eau (la glace fondue) se réchauffe de 0°C à 50°C, ce qui correspond à la quantité de chaleur échangée Q_3 :

$$Q_3 = m \times c_{eau} \times (T_{f,3} - T_{i,3}).$$

On trouve donc une quantité de chaleur totale égale à : $2000 \times 2,01 \times (0-(-25)) + 2000 \times 333 + 2000 \times 4,18 \times (50-0) = 1,18 \times 10^6 \text{ J}$

Cet exercice est traité chaque année en CM.

Remplissage isotherme d'un récipient (DS novembre 2018)

Un récipient de 100 litres contient initialement 25 g d'air à $T_b = 300$ K.

$$c_V = 713 \text{ J/K/kg}$$
; $r = 287 \text{ J/K/kg}$; $\gamma = 1,4$.

On laisse entrer progressivement 50 g d'air supplémentaire en mettant le récipient en contact avec l'atmosphère ($P_a = 1$ bar ; $T_a = 300$ K).

On suppose que la transformation est suffisamment lente pour que l'air dans la bouteille reste à 300 K (la paroi de la bouteille n'est pas adiabatique).

Donner la pression dans la bouteille à la fin de la transformation.

$$P_b = mrT_b/V_b = 0.075 \times 287 \times 300/0.1 = 64575 \text{ Pa ou } 0.646 \text{ bar.}$$

Déterminer la quantité de chaleur (algébrique) échangée avec l'atmosphère.

Système: air dans la bouteille initialement + air qui va entrer dans la bouteille.

Même si la transformation est lente, elle n'est **pas quasistatique** car le système n'est pas homogène \rightarrow la pression P_b dans la bouteille est différente de la pression atmosphérique.

Il faut écrire l'équation bilan de l'énergie interne :

 $mc_V\Delta T = Q + W = 0$ (la température est la même à l'état initial et à l'état final).

Du coup : $Q = -W = -(-P_a \times (V_2 - V_1))$ avec $V_2 = V_b$ et $V_1 = V_b + m_a r T_a / P_a$. Où m_a représente la masse de l'air dans l'atmosphère à l'état initial, c'est-à-dire 50 g.

On trouve donc : $Q = -W = P_a \times (-m_a r T_a/P_a) = -m_a r T_a = -0.05 \times 287 \times 300 = -4305 J.$

Plan du cours







> Ch.1 Généralités (3 séances)

Systèmes, Variables/Fonctions d'état, Equations d'état, Transformations, Coefficients thermoélastiques.

Ch.2 Le premier principe (3 séances)

Travail, Chaleur, Puissance, **Energie Interne**, Transformations particulières, Cycles thermodynamiques.

> Ch.3 Enthalpie (2/3 séances)
Systèmes avec transvasement,
Compresseurs et turbines,
Turbines à gaz et turboréacteurs.

> Ch.4 Le deuxième principe (4/5 séances)

Entropie, retour sur le cycle de Carnot,

Transformations monothermes.

Quelques Exercices

... sur les chapitres $\underline{1}$, $\underline{2}$, 3 et 4.