## Meteorología

# GRADO EN GESTIÓN Y OPERACIONES DEL TRANSPORTE AÉREO

Departamento de Física Aplicada

# Capacidad calorífica a volumen constante: $C_v$

$$C_V \equiv \partial U/\partial T|_{V,N}$$

$$dU = TdS - pdV + \mu dN$$

$$C_V = T\partial S/\partial T|_{V,N}$$

$$\Delta U = Q = \int T \ dS = \int C_V \ dT.$$

Gases ideales:  $U = \frac{nRT}{\gamma - 1}$  tenemos

$$C_V = \frac{nR}{\gamma - 1}$$

# Calor específico a volumen constante del gas ideal: $c_v$

$$C_V = \frac{nR}{\gamma - 1} = n \, c_{v-molar}$$

$$n c_{v-molar} = n \overline{m_m} \frac{c_{v-molar}}{\overline{m_m}} = M c_v$$

#### De donde

$$c_{v} = \frac{R}{\overline{m}_{m}} \frac{1}{\gamma - 1} = \boxed{R_{a} \frac{1}{\gamma - 1} = c_{V}}$$

Siendo  $R_a = \frac{R}{\overline{m}_m} = 287 \frac{m^2}{s^2 K}$  la constante individual del aire

# Capacidad calorífica a presión constante $C_p$

$$C_p \equiv \partial H/\partial T|_{p,N}$$
 donde  $H \equiv U + pV$ 

$$dH = TdS + Vdp + \mu dN \rightarrow C_p = T\partial S/\partial T|_{p,N}$$

$$\Delta H = Q = \int T \ dS = \int C_p \ dT.$$

Gases ideales:  $H = \frac{\gamma}{\gamma - 1} nRT$  tenemos

$$C_p = rac{\gamma}{\gamma - 1} nR$$
 Grado en G. y O. del Transporte Aereo Meteorología- p. 4/2

# Calor específico a presión constante del gas ideal: $c_p$

$$C_p = \frac{\gamma}{\gamma - 1} nR = n \, c_{p-molar}$$

$$nc_{p-molar} = n\overline{m_m} \frac{c_{p-molar}}{\overline{m_m}} = Mc_p$$

### De donde

$$c_p = \frac{R}{\overline{m}_m} \frac{\gamma}{\gamma - 1} = \boxed{R_a \frac{\gamma}{\gamma - 1} = c_p}$$

#### Tenemos entonces

$$c_p = \gamma c_V$$

Denominamos partícula a un cierta masa de aire de tamaño suficiente como para producir efectos meteorológicos.

Analicemos una partícua de aire seco en una columna de aire con gradiente vertical de temperatura α

$$\alpha \equiv -\frac{\partial T}{\partial h}$$

 $\alpha$  se toma como 6.5K/km en la tropósfera de la atmósfera estándar.

Hacemos varias aproximaciones:

- Aproximación 1. La partícula se transforma adiabáticamente.
- Aproximación 2. La columnna de aire está en equilibrio hidrostático.  $\frac{dp}{dh} = -g\rho$
- Aproximación 3. La columnna de aire y la partícula tienen la misma presión.

#### Estabilidad del aire seco: transformación adiabática

$$T_2 V_2^{\gamma - 1} = T_1 V_1^{\gamma - 1}$$

o bien, utilizando pV = nRT tenemos

$$p_2V_2^{\gamma} = p_1V_1^{\gamma}$$

llamada ecuación de Poisson. Finalmete, de las dos anteriores tenemos:

$$T_2 p_2^{\frac{1-\gamma}{\gamma}} = T_1 p_1^{\frac{1-\gamma}{\gamma}}$$
 obien  $T_2 p_2^{-\frac{R_a}{c_p}} = T_1 p_1^{-\frac{R_a}{c_p}}$ 

Para el aire seco tenemos:  $\frac{R_a}{c_p} \approx 0.288$  Grado en G. y O. del Transporte Aereo (adimensional)

Meteorología– p. 8/2

# Estabilidad del aire seco: equilibrio hidrostático

$$\frac{\mathrm{d}p}{\mathrm{d}h} = -g\rho$$

Se define  $\gamma$ , llamado coeficiente de enfriamiento del aire seco como

$$\gamma \equiv -\frac{\mathrm{d}T}{\mathrm{d}h}$$

Sabemos que con las aproximaciones anteriores tenemos para el aire seco:

$$\gamma = \frac{g}{c_p} pprox 9.86 K/km$$
 Grado en G. y O. del Transporte Aereo

#### Estabilidad del aire seco

## Como

$$\rho = \frac{p}{R_a T}$$

# Tenemos tres casos:

$$\gamma > \alpha$$
 Estable

$$\gamma' Inestable  $\gamma'=lpha$  Neutro$$

$$\gamma'=lpha$$
 Neutro

**Temperatura potencial.**  $_{0}p = 1000mbar = 1bar$ 

**Definición 0.1** (Temperatura potencial  $\theta$ ). La temperatura alcanzada por el gas cuando, mediante una transformación adiabática este alcanza la presión de referencia.  $p_0 = 1000mbar$ Tenemos pués:

$$\frac{\theta}{T} = \left(\frac{1000}{p}\right)^{\frac{R_a}{c_p}}$$

Haciendo la derivada en la ecuación anterior tenemos:

$$\frac{1}{\theta} \frac{\partial \theta}{\partial h} = \frac{1}{T} \left( \frac{\partial T}{\partial h} + \gamma \right)$$
 Grado en G. y O. del Transporte Aereo

#### Estabilidad del aire seco

$$\frac{1}{\theta} \frac{\partial \theta}{\partial h} = \frac{1}{T} \left( \frac{\partial T}{\partial h} + \gamma \right) = \sigma$$

donde se define el índice de estabilidad como

$$\sigma = \frac{1}{T}(\gamma - \alpha)$$

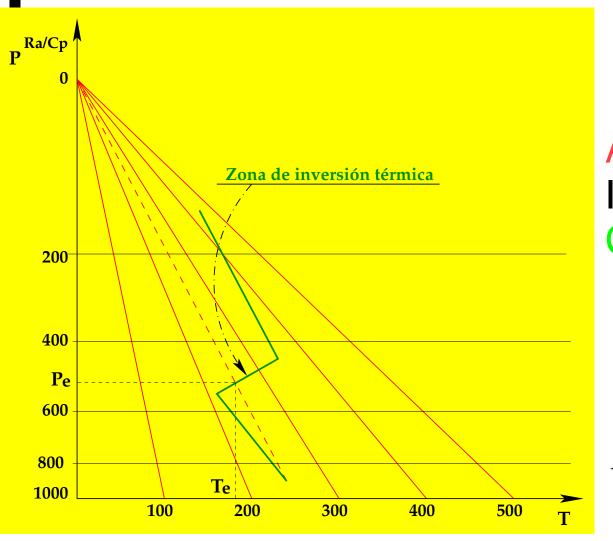
### Tenemos ahora:

$$\gamma > \alpha$$
 Estable.  $\sigma > 0$ 

$$\gamma' < \alpha$$
 Inestable.  $\sigma < 0$   $\gamma' = \alpha$  Neutro.  $\sigma = 0$ 

$$\gamma = \alpha$$
 Neutro.  $\sigma = 0$ 

# Estabilidad del aire seco. Diagrama de Stüve



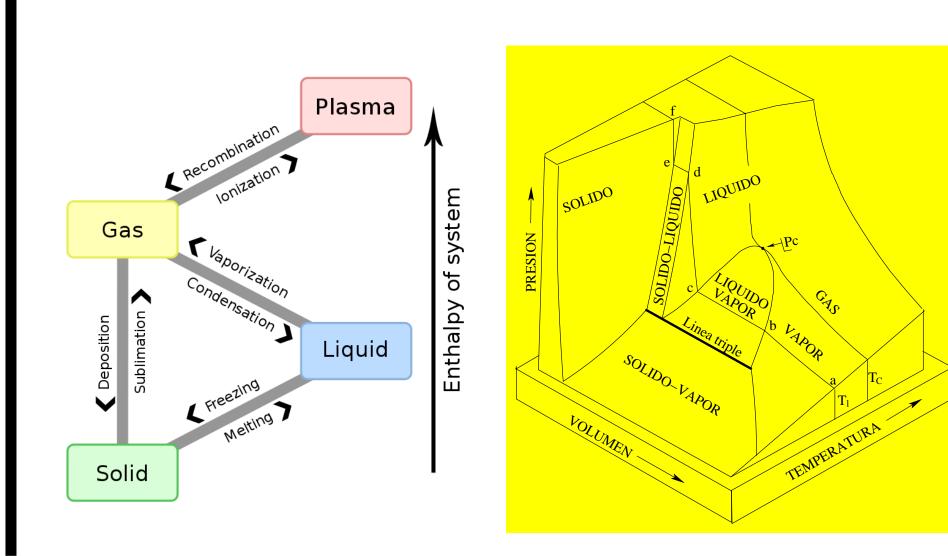
# Adiabática seca Isobaras Curva de estado

 $T_e$ : Temperatura de equilibrio.

 $P_e$ : Presión de equilibrio.

Grado en G. y O. del Transporte Aereo

#### Fases termodinámicas



Grado en G. y O. del Transporte Aereo

Para mezcla de gases, se define la presión parcial del gas *i* como la presión que habría si sólo estuviera dicho gas en el recinto, manteniendo volumen y temperatura.

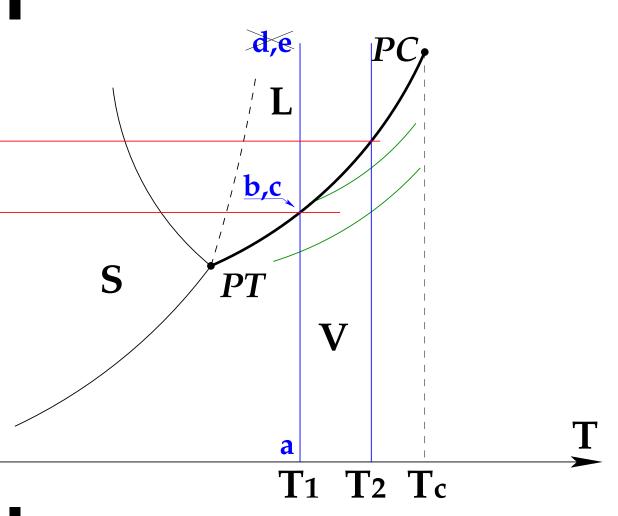
$$p_i = \frac{RT}{V}n_i$$

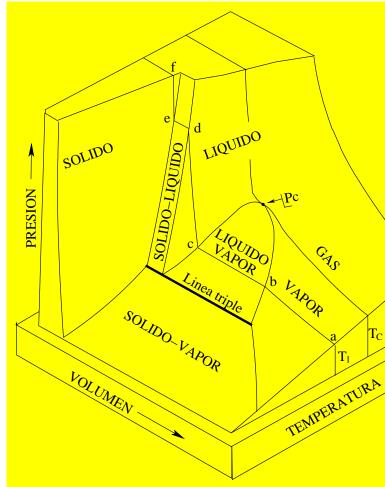
Por tanto

$$p = \sum_{i} p_{i} = \frac{RT}{V} n \sum_{i} \frac{n_{i}}{n} = p \sum_{i} \chi_{i}$$

siendo  $\chi_i$  la fracción molar de gas  $\dot{e}_{.,y}$  O. del transporte Aereo

#### Fases termodinámicas





Grado en G. y O. del Transporte Aereo

# Cambio de fase líquido-vapor

En un cambio de fase líquido-vapor, despreciando el volumen del líquido frente al vapor, tomando el vapor como gas ideal y haciendo  $L \approx Cte$ , tenemos:

$$\frac{\mathrm{d}E}{\mathrm{d}T} \simeq \frac{\mu_m LE}{RT^2} \to \frac{\mathrm{d}E}{E} \simeq \mu_m L \frac{\mathrm{d}T}{RT^2}$$

Donde L es la *entalpía específica del cambio de fase* (antes llamada *calor latente*),  $\mu_m$  la masa molar de la sustancia y E es la presión parcial del vapor en equilibrio con la fase líquida: presión o tensión saturante

Grado en G. y O. del Transporte Aereo

#### Fases termodinámicas

Tenemos por tanto para E(T), presión de vapor del  $H_2O$ 

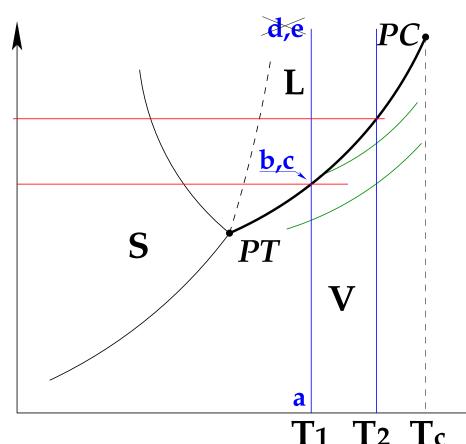
$$T) = E_0 e^{-\frac{\mu_m L}{R} \left(\frac{1}{T} - \frac{1}{T_0}\right)}$$

caso del  $H_2O$  tene-

$$\mu_m = 18$$

$$L_{vaporizacin} = 2257 \ kJ/kg = 539.4 \ cal/g$$

$$L_{fusin} = 334 \ kJ/kg$$
$$= 79,7 \ cal/g$$



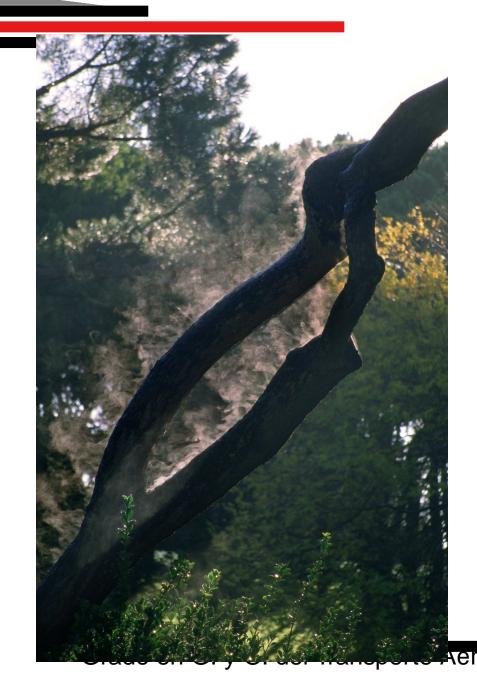
Grado en G. y O. del Transporte Aereo

#### Fases termodinámicas

La temperatura para la cual E(T) =presión atmosférica se llama temperatura de ebullición  $T_e$ .

Para el  $H_2O$  si p=1atm tenemos  $T_e=100^{o}C$ 

Evaporación de  $H_2O$  en la superficie de árboles con  $T < T_e$ .



# Ecuación de estado del aire húmedo, seco y vapor de agua

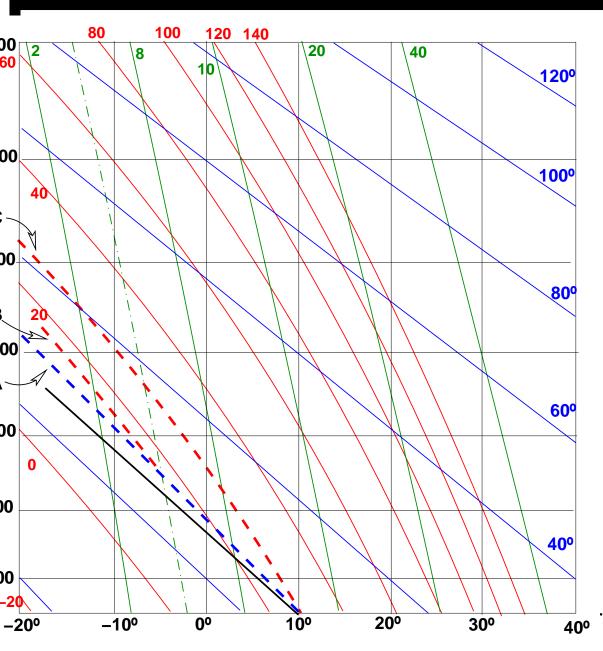
$$\underline{\bar{p}} = \bar{\rho} R_a T$$
 $\underline{e} = \rho' R' T$ 
 $\underline{p} = \rho \bar{R} T$ 
Vapor de  $H_2O$ 
Aire completo

Siendo 
$$p = \bar{p} + e$$
,  $R' = R/18$  y  $R_a = R/28.9$   
Por tanto  $R_a = \varepsilon R'$  siendo  $\varepsilon = \frac{5}{8} = 0.6$ 

# Medida de la cantidad de vapor de $H_2O$ en el aire

- Humedad absoluta:  $a=(masa de vapor)/(volumen de aire húmedo) [g/m^3]. O bien: <math>a=\rho'$ .
- Proporción de mezcla: m=(masa de vapor)/(masa de aire seco) [g/kg]. O bien:  $m = \varepsilon \frac{e}{p-e}$  y  $M = \varepsilon \frac{E}{p-E}$
- Humedad específica: q=(masa de vapor)/(masa de aire húmedo) [g/kg]. O bien  $q = \frac{1}{1 + \frac{1}{m}} = \frac{5e}{8p 3e}$
- Humedad relativa: h = 100e/E.

## Diagrama de Stüve. aire húmedo



- Adiabática seca.
- Adiabática saturad
- Igual proporción de mezcla
- Curva de estado

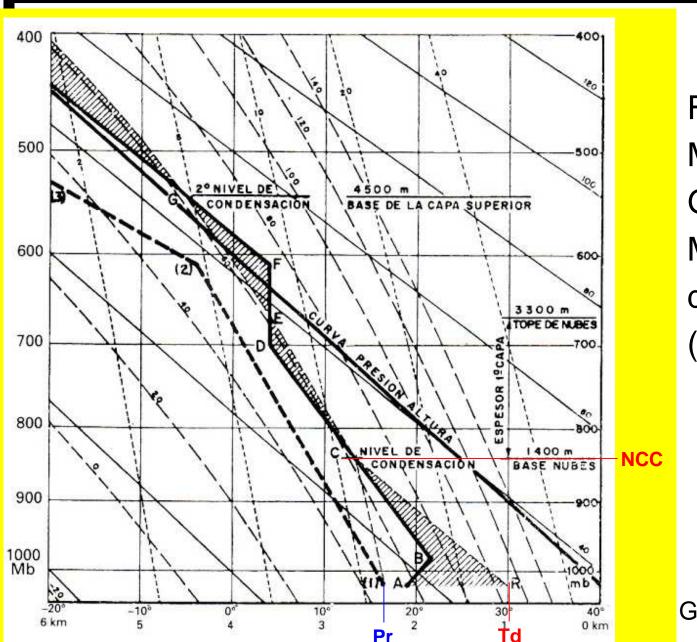
Tres proporciones mezcla diferentes:

A 
$$m=0$$

B 
$$m = 3g/kg$$

adoen for younger / Lansporte Aereo

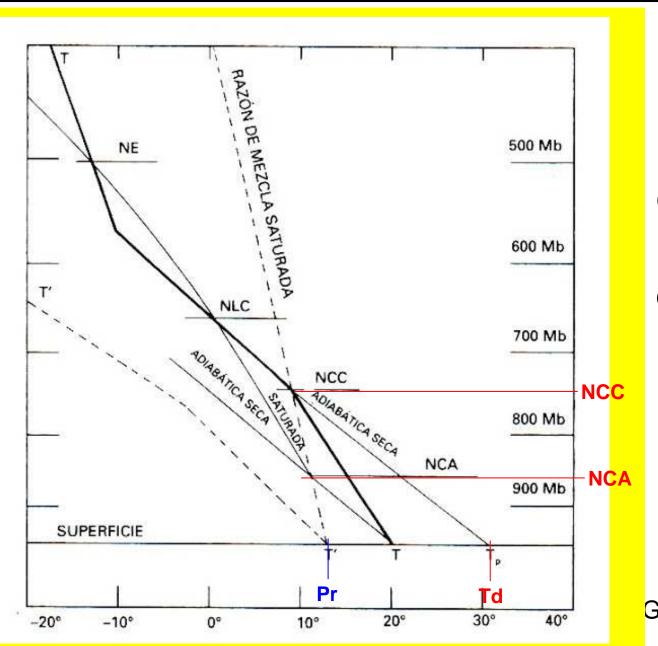
# Diagrama de Stüve. aire húmedo



Fuente:
Manuel Ledasma y
Gabriel Baleriola
Meteorología Aplicada a la aviación
(Thomson Paraninfo)

G. y O. del Transporte Aereo

# Diagrama de Stüve. aire húmedo



Fuente:
Manuel Ledasma y
Gabriel Baleriola
Meteorología Aplica
da a la aviación
(Thomson Paraninfo)

G. y O. del Transporte Aereo