

Efflussi adiabatici

Efflusso adiabatico

- Se differenziamo l'equazione di stato dei gas perfetti:

$$p = \rho RT \quad \Rightarrow \quad dp = RTd\rho + \rho R dT$$

- Dividendo per p: $\frac{dp}{p} = \frac{RTd\rho}{p} + \frac{\rho R dT}{p} = \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dT}{T}$

- Con l'ipotesi di una trasformazione adiabatica:

$$p = C\rho^k \quad \Rightarrow \quad dp = C\rho^{k-1}d\rho \quad \Rightarrow$$

$$\frac{dp}{p} = k \frac{d\rho}{\rho}$$

Efflusso adiabatico

- Dall'equazione di continuità:

$$\rho A c = \text{cost} \Rightarrow \rho A dc + A c d\rho + \rho c dA = 0 \Rightarrow \frac{dc}{c} + \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dA}{A} = 0$$

- Combinando con l'equazione di stato:

$$\left. \begin{array}{l} \frac{dc}{c} + \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dA}{A} = 0 \\ \frac{dp}{p} = \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dT}{T} \end{array} \right\} \Rightarrow \frac{dA}{A} + \frac{dc}{c} + \frac{dp}{p} = \frac{dT}{T}$$

- In un condotto fisso: $c dc = -\frac{dp}{\rho} = -dh$

Efflussi adiabatici

- Consideriamo un condotto a sezione costante

$$\frac{dc}{c} + \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dA}{A} = 0 \Rightarrow -\frac{dc}{c} = \frac{d\rho}{\rho} \Rightarrow -cdc = c^2 \frac{d\rho}{\rho}$$

- Combinando con:

$$-cdc = \frac{dp}{\rho} \Rightarrow \frac{dp}{\rho} = c^2 \frac{d\rho}{\rho} \Rightarrow c = c^* = \sqrt{\frac{dp}{d\rho}}$$

- Che è chiamata velocità caratteristica adiabatica ed è la velocità con la quale si propagano le perturbazioni in un fluido.

- Infatti data la definizione di modulo di elasticità:

$$E = -v \frac{dp}{dv} = \rho \frac{dp}{d\rho} \Rightarrow \frac{E}{\rho} = \frac{dp}{d\rho} \Rightarrow c^* = \sqrt{\frac{E}{\rho}} = \sqrt{\frac{dp}{d\rho}}$$

Efflussi adiabatici

- Per i gas perfetti:

$$c^* = \sqrt{\frac{dp}{d\rho}} = \sqrt{k \frac{p}{\rho}} = \sqrt{kRT}$$

- Il rapporto tra la velocità e la velocità caratteristica adiabatica è chiamato numero di Mach

$$Ma = \frac{c}{c^*}$$

Grandezze di ristagno

- Vediamo come si possono scrivere la temperatura di ristagno considerando il numero di Mach:

$$h_0 = h + \frac{c^2}{2} \Rightarrow c_p T_0 = c_p T + \frac{c^2}{2} \Rightarrow T_0 = T + \frac{c^2}{2c_p}$$

$$T_0 = T + \frac{c^2}{2c_p} = T + \frac{\frac{R}{c_v}}{\frac{R}{c_p}} \frac{c^2}{2} = T + \frac{k-1}{kR} \frac{c^2}{2} =$$

$$= T \left(1 + \frac{k-1}{kR} \frac{c^2}{2} \right) = T \left(1 + \frac{k-1}{2} \frac{c^2}{c^{*2}} \right) = T \left(1 + \frac{k-1}{2} Ma^2 \right)$$

Grandezze di ristagno

- Per quanto riguarda la pressione:

$$p_0 = p + \rho \frac{c^2}{2} \Rightarrow p T^{\frac{k-1}{k}} = \text{cost} \Rightarrow p_0 = p \left(\frac{T_0}{T} \right)^{\frac{k}{k-1}} = p \left(1 + \frac{k-1}{2} Ma^2 \right)^{\frac{k}{k-1}}$$

Equazioni di Hugoniot

- Consideriamo le equazioni cardinali:

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{dA}{A} + \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dc}{c} = 0 \\ \frac{dp}{p} = k \frac{d\rho}{\rho} \Rightarrow dp = \frac{kp}{\rho} d\rho = kRT d\rho = c^{*2} d\rho \\ cdc = -\frac{dp}{\rho} \end{array} \right.$$

Equazioni di Hugoniot

- Combinando le equazioni della trasformazione adiabatica e quella dell'energia:

$$\left. \begin{array}{l} dp = c^{*2} d\rho \\ cdc = -\frac{dp}{\rho} \end{array} \right\} cdc = -c^{*2} \frac{d\rho}{\rho} \Rightarrow \frac{d\rho}{\rho} = -\frac{c}{c^{*2}} dc$$

- Sostituendo nell'equazione di continuità:

Equazioni di Hugoniot

- Si ottiene la prima equazione di Hugoniot:

$$\left. \begin{array}{l} \frac{dA}{A} + \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dc}{c} = 0 \\ \frac{d\rho}{\rho} = -\frac{c}{c^{*2}} dc \end{array} \right\} \frac{dA}{A} + -\frac{c}{c^{*2}} dc + \frac{dc}{c} = 0 \Rightarrow \frac{dA}{A} = \frac{dc}{c} \left(\frac{c^2}{c^{*2}} - 1 \right)$$

$$\frac{dA}{A} = \frac{dc}{c} (Ma^2 - 1)$$

Equazioni di Hugoniot

- Consideriamo le seguenti due equazioni:

$$\left. \begin{array}{l} cdc = -c^{*2} \frac{d\rho}{\rho} \\ \frac{dp}{p} = k \frac{d\rho}{\rho} \end{array} \right\} \Rightarrow cdc = -c^{*2} \frac{dp}{kp} \Rightarrow \frac{dc}{c} = -\frac{1}{kMa^2} \frac{dp}{p}$$

- Sostituendo nella prima eq. di Hugoniot:

$$\frac{dA}{A} = \frac{dc}{c} (Ma^2 - 1) = \frac{dp}{p} \frac{1}{k} \left(\frac{1}{Ma^2} - 1 \right)$$

Equazioni di Hugoniot

- Utilizzando l'equazione dell'energia in forma termodinamica:

$$dh = -cdc \Rightarrow c_p dT = \frac{kR}{k-1} dT = -cdc$$

$$\frac{kR}{k-1} \frac{dT}{kRT} = -\frac{cdc}{kRT} \Rightarrow \frac{1}{k-1} \frac{dT}{T} = -\frac{c^2}{c^{*2}} \frac{dc}{c}$$

$$\frac{dT}{T} = -(k-1) Ma^2 \frac{dc}{c}$$

- Che è la terza equazione di Hugoniot

Condotti a sezione variabile

- Osservando la prima equazione di Hugoniot:

$$\frac{dA}{A} = \frac{dc}{c} (Ma^2 - 1)$$

- Si osserva:
- Se $Ma < 1$ un condotto convergente accelera il fluido e uno divergente lo decelera
- Se $Ma > 1$ un condotto convergente decelera il fluido e uno divergente lo accelera
- Se $Ma = 1$ l'equazione è indeterminata

Velocità di efflusso

- Vediamo cosa succede quando un flusso di gas passa da un ambiente nelle condizioni di ristagno 01 alle condizioni 2:

$$-c dc = c_p dT \Rightarrow -\int_c^0 c dc = \int_{T_2}^{T_{01}} c_p dT \Rightarrow$$

$$\frac{c^2}{2} = \frac{kR}{k-1} (T_{01} - T_2) = \frac{kRT_{01}}{k-1} \left(1 - \frac{T_2}{T_{01}} \right) \Rightarrow$$

$$c^2 = c_{01}^{*2} \sqrt{\frac{2}{k-1} \left(1 - \left(\frac{p_2}{p_{01}} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right)}$$

Velocità di efflusso

- Se cerchiamo le condizioni di p_2 per cui si raggiungono le condizioni di velocità del suono, otteniamo la velocità critica:

$$\frac{c^2}{2} = \frac{kR}{k-1} (T_{01} - T_2) = \frac{c_{01}^2}{k-1} - \frac{c^{*2}}{k-1} \Rightarrow$$

$$\frac{c^{*2}}{2} = \frac{c_{01}^2}{k-1} - \frac{c^{*2}}{k-1} \Rightarrow c^{*2} \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{k-1} \right) = \frac{c_{01}^2}{k-1} \Rightarrow$$

$$c^* = c_{01} \sqrt{\frac{2}{k+1}}$$

Velocità di efflusso

- Se sostituiamo le velocità con l'espressione della velocità del suono:

$$c^* = \sqrt{kRT} \Rightarrow T_{cr} = T^* = T_0 \frac{2}{k+1}$$

$$p_{cr} = p_0 \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}}$$

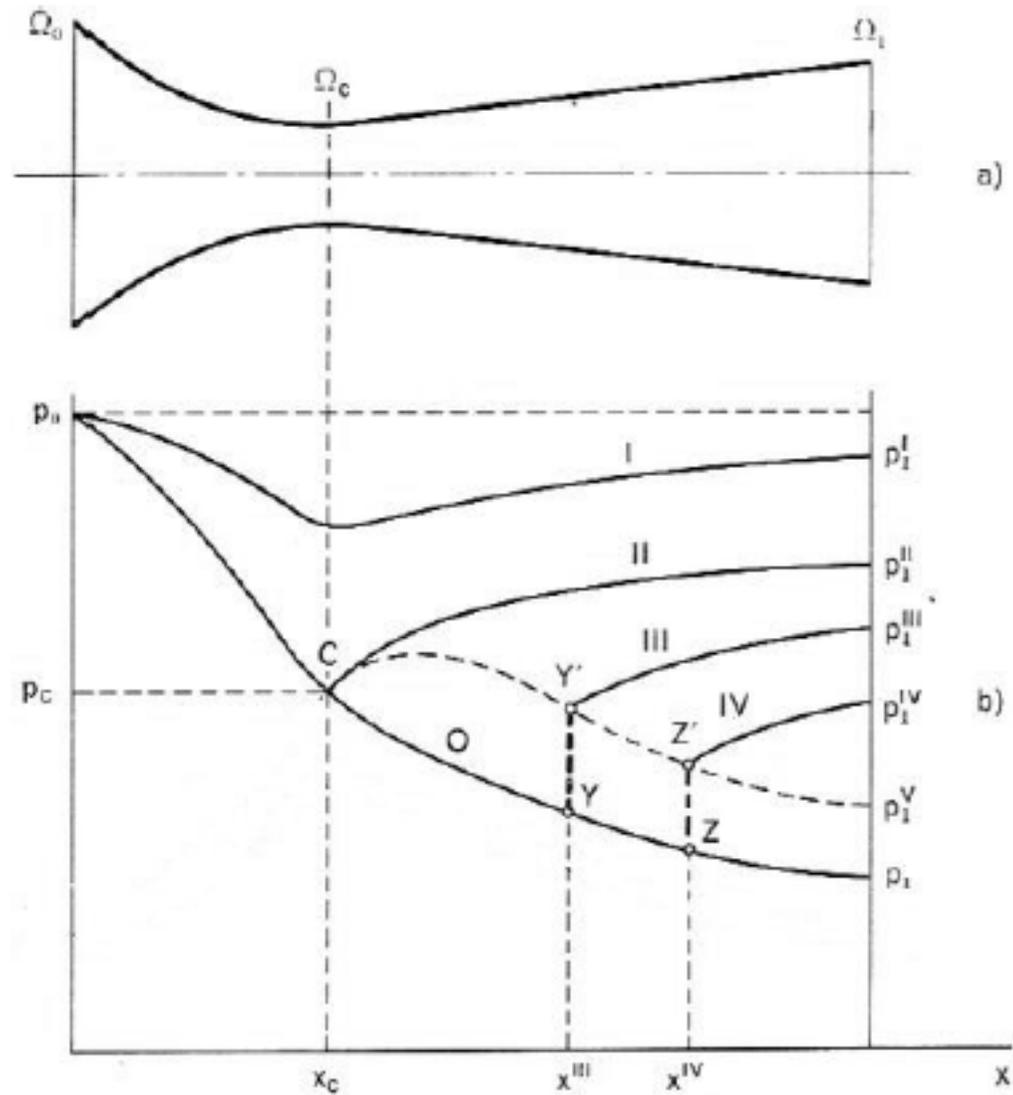
$$\rho_{cr} = \rho_0 \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{1}{k-1}}$$

Portata di un ugello

- La portata effluente è data da:

$$\left. \begin{aligned} m &= \rho A c \\ c_2 &= c_{01}^* \sqrt{\frac{2}{k-1} \left(1 - \left(\frac{p_2}{p_{01}} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right)} \\ \rho_2 &= \rho_{01} \left(\frac{p_2}{p_{01}} \right)^{\frac{1}{k}} \end{aligned} \right\} m = A \rho_{01} c_{01}^* \sqrt{\frac{2}{k-1} \left(\left(\frac{p_2}{p_{01}} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{p_2}{p_{01}} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right)}$$

Ugello convergente divergente



Regolazione della portata nelle turbine

- Se abbiamo un ugello in cui la pressione evolve dalla pressione p_0 alla pressione $p_1 < p_0$ la portata segue l'espressione:

$$m = A\rho_0 c_0^* \sqrt{\frac{2}{k-1} \left(\left(\frac{p_1}{p_0} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{p_1}{p_0} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right)}$$

- Che ha un andamento ellittico rispetto al rapporto di espansione

Regolazione della portata nelle turbine

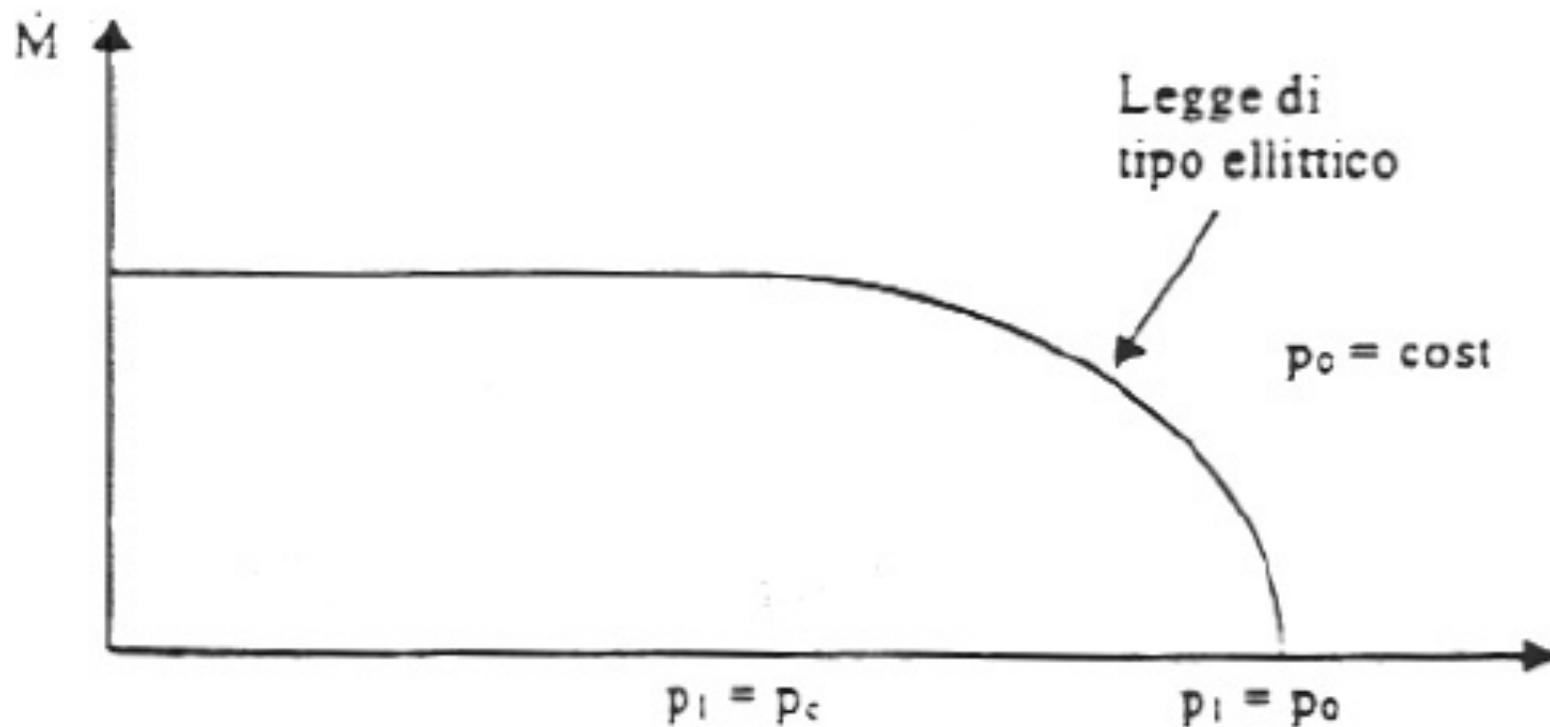
- Quando il rapporto di espansione raggiunge il valore critico:

$$\frac{p_1}{p_0} = \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}}$$

- Si raggiunge la velocità del suono e la portata non può più variare.

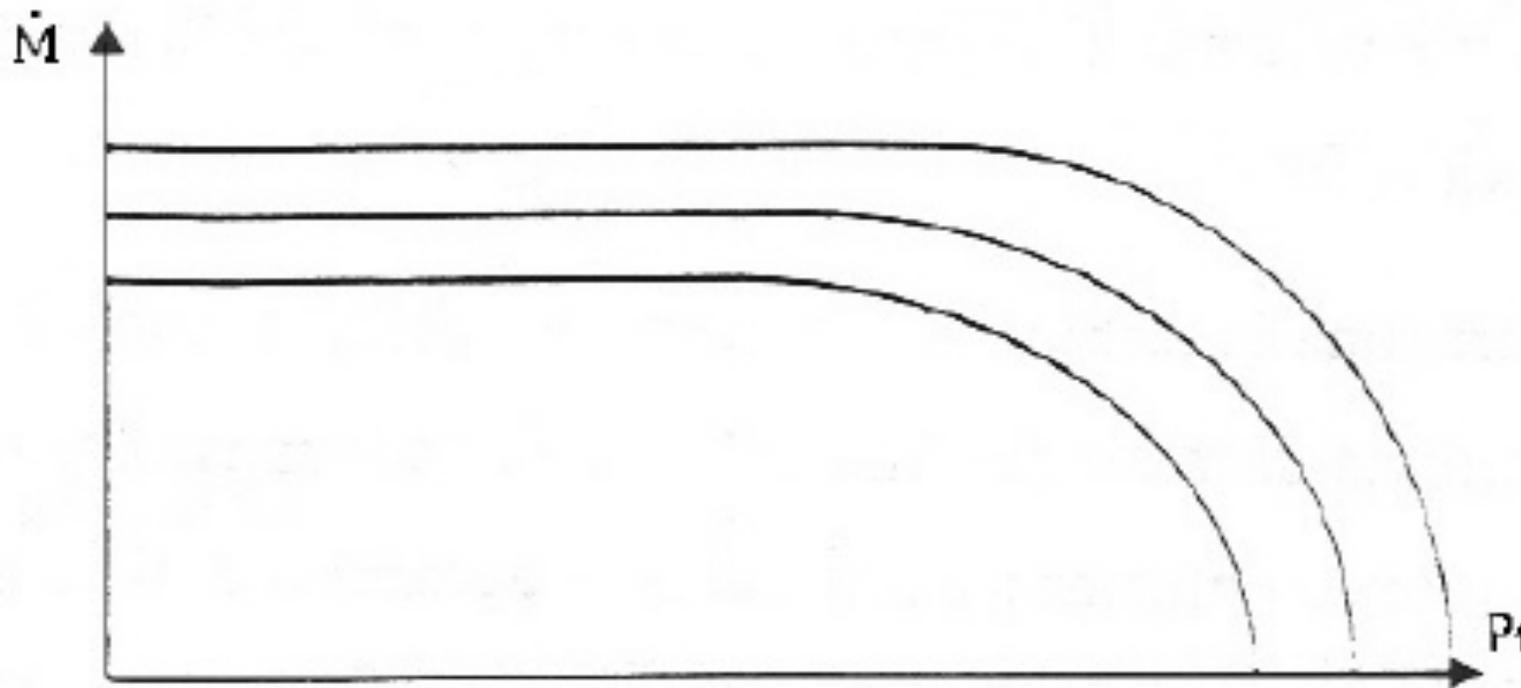
Regolazione della portata nelle turbine

- Si ha quindi una curva in parte ellittica e in parte lineare:

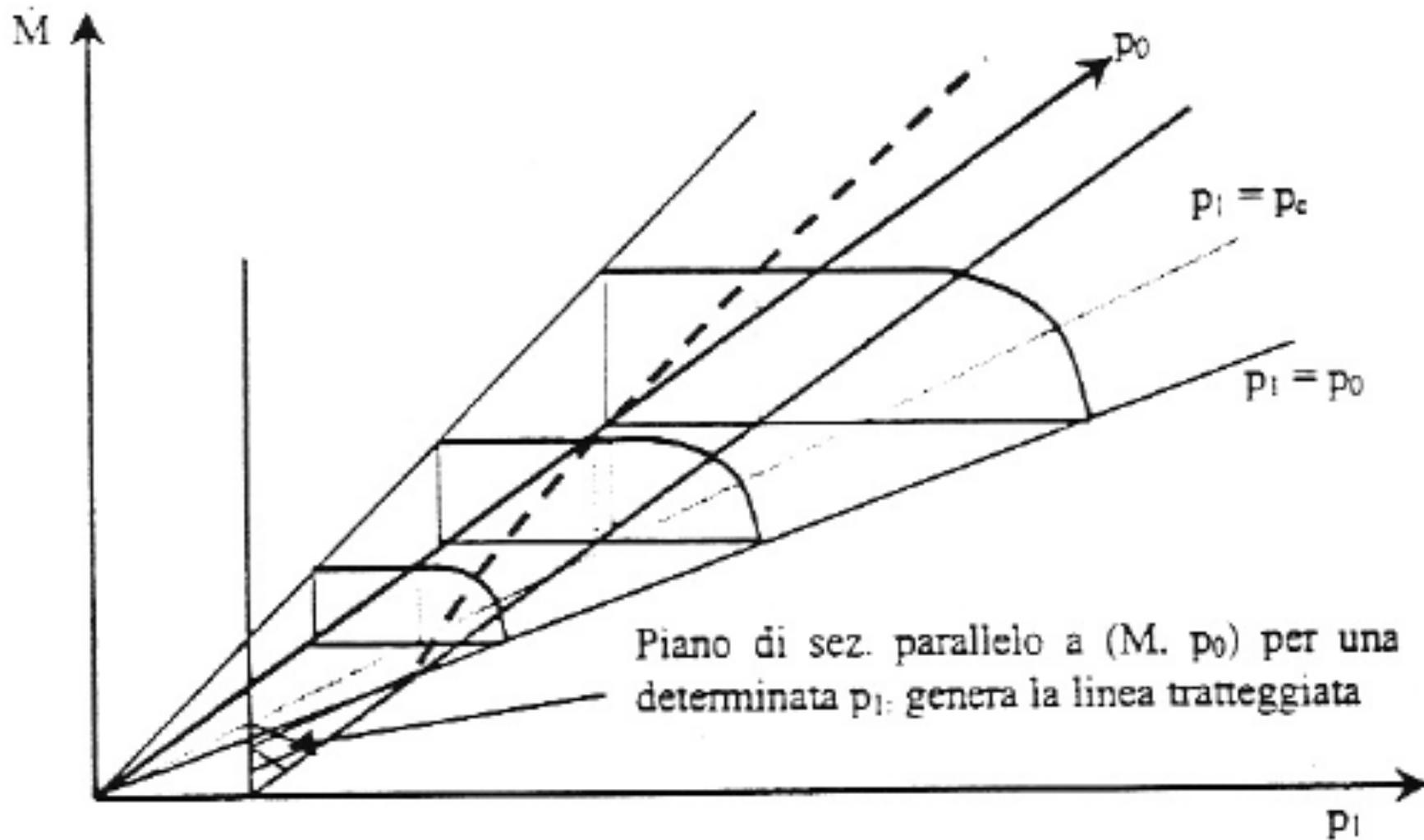


Regolazione della portata nelle turbine

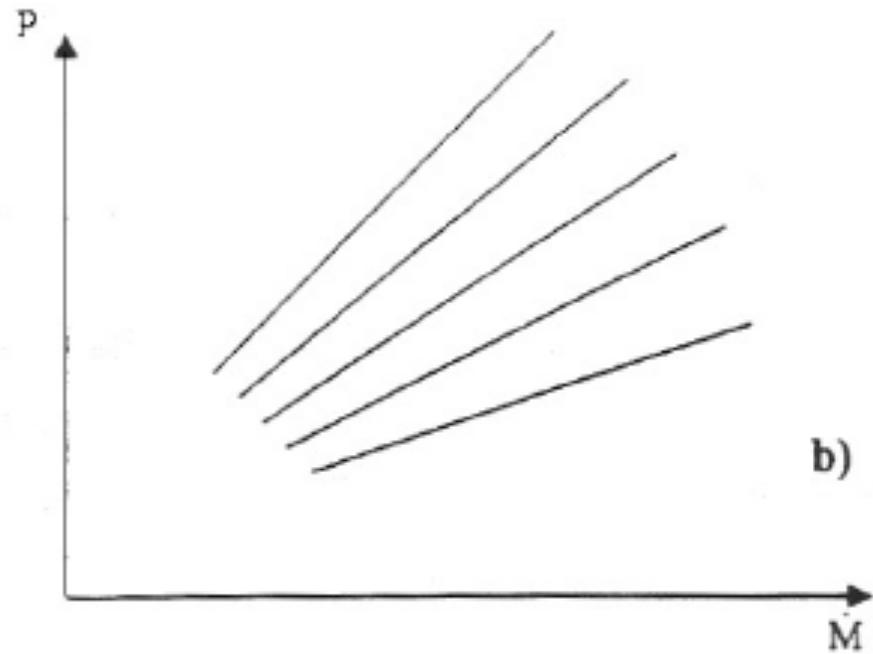
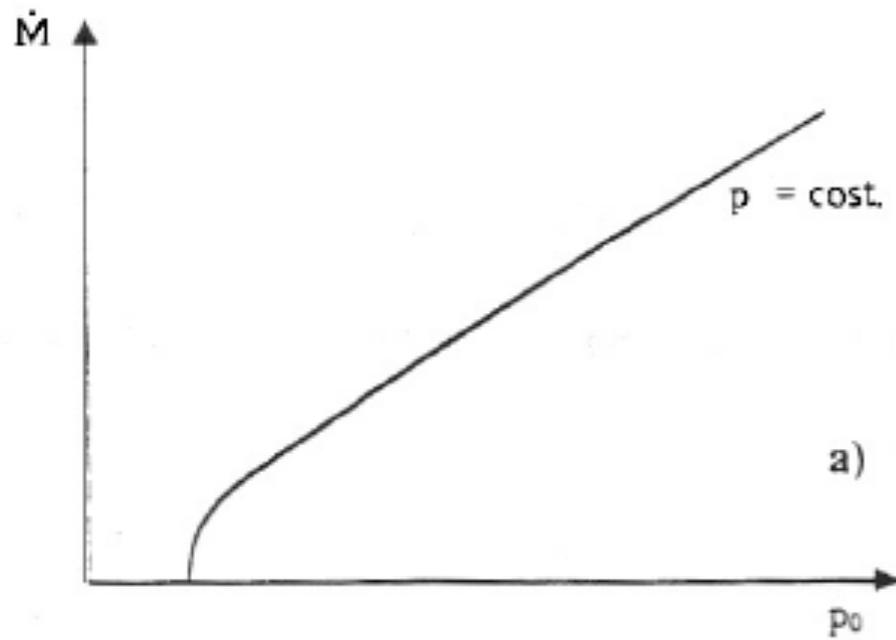
- Se varia la pressione a monte otteniamo questa famiglia di curve:



Cono di Stodola



Cono di Stodola



Regolazione delle turbine

