



UNIVERSITY OF NAPLES *FEDERICO II* 1224 A.D.

## Gasdinamica

T. Astarita

[astarita@unina.it](mailto:astarita@unina.it)

[www.docenti.unina.it](http://www.docenti.unina.it)

Versione del 13.12.2022

### Moti compressibili con scambio termico

In ambito **industriale** esistono numerose situazioni nelle quali un fluido si muove all'interno di un condotto, in regime **compressibile**, **scambiando** energia sotto forma di **calore** e, quindi, variando la sua **entalpia totale**.

Tipici esempi sono gli **scambiatori** di **calore** e le camere di combustione di sistemi aperti.

Come già detto per un condotto il rapporto tra le **forze viscosse** e le **forze d'inerzia** (flusso convettivo di quantità di moto) è:

$$\frac{1}{Re} \frac{L}{D} = \frac{1}{\frac{\rho V D}{\mu}} \frac{L}{D}$$

## Moti compressibili con scambio termico

$$\frac{1}{Re} \frac{L}{D} = \frac{1}{\frac{\rho V D}{\mu}} \frac{L}{D}$$

L'importanza relativa dello **scambio termico** rispetto al **flusso convettivo di energia cinetica** è misurata dall'inverso del prodotto tra il numero di **Eckert** e quello di **Peclet**:

$$\frac{1}{Ec} \frac{1}{Pe} = \frac{1}{\frac{V^2}{c_p \Delta T}} \frac{1}{\frac{\rho c_p V D}{\lambda}}$$

Nel caso di condotti questo numero è moltiplicato per il rapporto fra la lunghezza del condotto ed il diametro e ricordando che  $Pe=RePr$ :

$$\frac{1}{Ec} \frac{1}{Pe} \frac{L}{D} = \frac{1}{Ec} \frac{1}{Re} \frac{1}{Pr} \frac{L}{D} = \frac{1}{\frac{V^2}{c_p \Delta T}} \frac{1}{\frac{\rho V D}{\mu}} \frac{1}{\frac{c_p \mu}{\lambda}} \frac{L}{D}$$



## Moti compressibili con scambio termico

$$\frac{1}{Re} \frac{L}{D} = \frac{1}{\frac{\rho V D}{\mu}} \frac{L}{D} \qquad \frac{1}{Ec} \frac{1}{Re} \frac{1}{Pr} \frac{L}{D} = \frac{1}{\frac{V^2}{c_p \Delta T}} \frac{1}{\frac{\rho V D}{\mu}} \frac{1}{\frac{c_p \mu}{\lambda}} \frac{L}{D}$$

Quando  $\frac{1}{Re} \frac{L}{D}$  è piccolo si possono trascurare gli effetti viscosi.

Spesso si suppone che il numero di **Eckert** sia di ordine **unitario** e, in questo caso per i gas ( $Pr \sim 1$ ), se gli effetti **viscosi** sono **trascurabili** lo sono anche gli scambi **termici**.

Se invece il numero di **Eckert** è invece **piccolo** (e.g. grandi differenze di temperatura) gli **scambi termici** potrebbero **non** essere **trascurabili** anche se quelli viscosi sono trascurabili e questa considerazione è alla base del modello del moto alla **Rayleigh**.



# Moti compressibili con attrito

Le **ipotesi** alla base del moto con attrito alla **Rayleigh** sono:

- il moto è quasi **unidimensionale** e quasi **stazionario**;
- l'**area** della sezione di passaggio del condotto è **costante**;
- il fluido **non scambia energia** nel modo **lavoro**, e gli sforzi viscosi e le forze gravitazionali sono trascurabili;
- gli effetti delle forze **gravitazionali** sono **trascurabili**;
  - ovvero il numero di Froude è grande;
- la **produzione** di **entropia** è **trascurabile**, ovvero la trasformazione è **reversibile**;
  - la produzione di entropia è proporzionale al **gradiente** di **temperatura** al quadrato ed è necessario che le **differenze** di temperatura siano **piccole** il che, per avere uno scambio termico complessivo relativamente grande, implica, un **condotto** relativamente **lungo** ma non **troppo** altrimenti non è possibile **trascurare** gli effetti **viscosi**.
- le condizioni termofluidodinamiche del fluido cambiano per effetto degli scambi d'energia nel modo **calore** (che costituiscono la **forza spingente**).



## La curva del moto alla Rayleigh

La conservazione della **massa**, con  $A = \text{cost}$ , implica la **costanza** del **flusso** di **massa**:

$$\dot{m} = \rho VA = GA = \text{cost} \quad \rightarrow \quad G = \rho V = \text{cost}$$

Dall'equazione di bilancio della **quantità** di **moto** proiettata sull'**asse** del **condotto**, trascurando il termine gravitazionale e gli effetti viscosi implica invece:

$$I = p + \rho V^2 = \text{cost}$$

Combinando queste due equazioni si ha:

$$I = p + GV = p + G^2 \frac{1}{\rho} = p + G^2 v$$

Che nel piano di **Clapeyron**  $p$ - $v$  è l'equazione di una retta con pendenza negativa, infatti spesso la curva di Rayleigh è anche detta **linea** di **Rayleigh**.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$I = p + GV = p + G^2 \frac{1}{\rho} = p + G^2 v$$

In un moto alla Rayleigh **pressione**, **velocità** e **volume specifico** sono legati da una relazione **lineare**.

Nell'ipotesi di moto anergodico l'equazione di **conservazione** dell'**energia** si riduce a:

$$\dot{m}\Delta H = \dot{Q}$$

dove  $\dot{Q} = [W]$  rappresenta la **potenza scambiata** tra il fluido ed il suo ambiente (energia per unità di tempo) nel modo del **calore**.

Come già visto in forma differenziale si ha ( $\dot{q} = [W/m^2]$ ,  $q = [J/kg]$ ):

$$dH = 4 \frac{\dot{q} dx}{G D} = dq = T ds$$

Dove l'ultima uguaglianza è una conseguenza dell'ipotesi di **reversibilità**.



## La curva del moto alla Rayleigh

Le equazioni che governano il moto alla **Rayleigh** sono state trovate senza fare **ipotesi** sul **modello di gas**:

$$G = \rho V = \text{cost}$$

$$\frac{dG}{G} = \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dV}{V} = 0$$

$$I = p + GV = p + G^2 \frac{1}{\rho} = p + G^2 v$$

$$dI = dp + \rho V dV = 0$$

$$\dot{m}\Delta H = \dot{Q}$$

$$dH = 4 \frac{\dot{q} dx}{G D}$$

Come già detto la prima e la seconda equazione mostrano che le **variazioni** di **velocità** sono di segno **opposto** a quelle di **densità** e di **pressione**.

$\dot{q}$  è il flusso termico alla parete ( $[W/m^2]$ ) che può essere **positivo** o **negativo**, quindi l'**entalpia** di **ristagno** del fluido può sia **aumentare** che **diminuire**.



## La curva del moto alla Rayleigh

Nel caso di scambio termico per **convezione** si ha:

$$\dot{q} = h(T_p - T_{pa})$$

Per il moto di gas turbolento in condotti il coefficiente di scambio termico convettivo è determinabile, a partire dal numero di Nusselt **Nu**, con la relazione di **Dittus e Boelter**:

$$Nu = \frac{hD}{\lambda} = 0.023 Re^{0.8} Pr^n \quad n = \begin{cases} 0.4 & \text{riscaldamento} \\ 0.3 & \text{raffreddamento} \end{cases}$$



## La curva del moto alla Rayleigh

Le due equazioni:

$$G = \rho V = \text{cost}$$

$$I = p + \rho V^2 = \text{cost}$$

unite alle **equazioni di stato** del **gas**:

$$p = \rho RT$$

$$h = c_p T = \gamma c_v T$$

forniscono un sistema di quattro equazioni in cinque incognite e definiscono una **curva** che può essere **rappresentata** nel piano **T-s**.

La **curva** di **Rayleigh** può essere diagrammata sul piano di **T-s** a partire dall'espressione della sua **tangente** locale  $\partial T / \partial s$ :

$$dI = dp + G dV = dp + \rho V dV = 0 \quad \rightarrow \quad dV = -\frac{dp}{\rho V}$$

$$\frac{d\rho}{\rho} + \frac{dV}{V} = \frac{d\rho}{\rho} - \frac{dp}{\rho V^2} = 0 \quad \rightarrow \quad V^2 d\rho = dp = R(T d\rho + \rho dT)$$

Dividendo per  $\rho RT$  si ha:

$$\frac{\gamma V^2}{\gamma RT} \frac{d\rho}{\rho} = \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dT}{T} \quad \rightarrow \quad \frac{d\rho}{\rho} (\gamma M^2 - 1) = \frac{dT}{T}$$



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{d\rho}{\rho} = -\frac{dV}{V} \quad dV = -\frac{dp}{\rho V} \quad \frac{d\rho}{\rho}(\gamma M^2 - 1) = \frac{dT}{T}$$

L'equazione di **Gibbs** per un gas **più che perfetto** si può scrivere nella forma:

$$c_v dT = du = T ds - p dv = T ds - p d\frac{1}{\rho} = T ds + \frac{\rho RT}{\rho^2} d\rho = T ds + RT \frac{d\rho}{\rho}$$

$$T ds = c_v dT - RT \frac{d\rho}{\rho} \rightarrow ds = c_v \frac{dT}{T} - R \frac{d\rho}{\rho}$$

da cui sostituendo si ha:

$$ds = c_v(\gamma M^2 - 1) \frac{d\rho}{\rho} - R \frac{d\rho}{\rho} = c_v \gamma M^2 - (c_v + R) \frac{d\rho}{\rho} = c_p(M^2 - 1) \frac{d\rho}{\rho}$$

$$ds = c_p(M^2 - 1) \frac{d\rho}{\rho} = -c_p(M^2 - 1) \frac{dV}{V} = \frac{c_p(M^2 - 1) dT}{(\gamma M^2 - 1) T}$$



## La curva del moto alla Rayleigh

$$dV = -\frac{dp}{\rho V}$$

$$ds = c_p(M^2 - 1) \frac{d\rho}{\rho} = -c_p(M^2 - 1) \frac{dV}{V} = \frac{c_p(M^2 - 1) dT}{(\gamma M^2 - 1) T} \quad 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = T ds$$

Se il **flusso d'energia** è **entrante**  $\dot{q} > 0$  si ha:

- $M < 1/\sqrt{\gamma}$  →  $dV > 0$ ,  $d\rho < 0$ ,  $dT > 0$  e  $dp < 0$
- $1/\sqrt{\gamma} < M < 1$  →  $dV > 0$ ,  $d\rho < 0$ ,  $dT < 0$  e  $dp < 0$
- $M > 1$  →  $dV < 0$ ,  $d\rho > 0$ ,  $dT > 0$  e  $dp > 0$

In regime **subsonico**, nonostante che normalmente  $dT > 0$ , l'aumento della velocità è tale da provocare un **aumento** del numero di **Mach** (viceversa in regime supersonico).

Nel moto alla **Rayleigh** con  $\dot{q} > 0$  il comportamento del flusso è simile a quello di un ugello convergente infatti il **flusso** tende alle condizioni **soniche**.

Viceversa se il **flusso d'energia** è **uscente**  $\dot{q} < 0$  il comportamento del flusso è analogo a quello di un ugello divergente infatti il **flusso** tende ad allontanarsi dalle condizioni **soniche**.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$dV = -\frac{dp}{\rho V}$$

$$ds = c_p(M^2 - 1) \frac{d\rho}{\rho} = -c_p(M^2 - 1) \frac{dV}{V} = \frac{c_p(M^2 - 1) dT}{(\gamma M^2 - 1) T} \quad 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = T ds$$

Dall'equazione precedente si ricava la **pendenza** della **curva** di **Rayleigh** nel piano **T-s**:

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Al contrario del moto alla Fanno, la **temperatura** di **ristagno** nel moto alla **Rayleigh** è **variabile** e, per **normalizzare** i diagrammi è stata scelta la temperatura di ristagno in condizioni **critiche**.



## La curva del moto alla Rayleigh

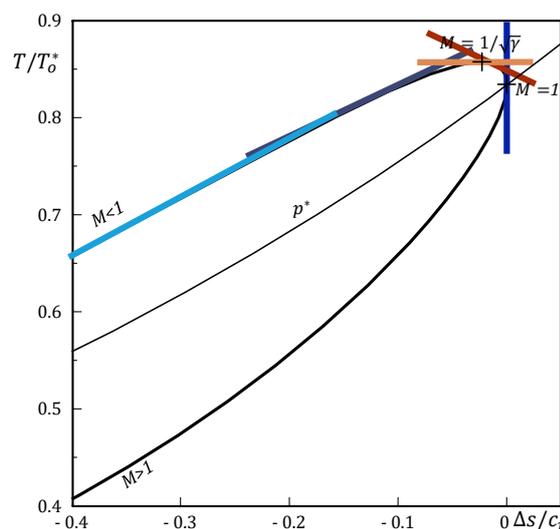
$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Al **variare** del numero di **Mach** si ha:

- per  $M \rightarrow 0$ , moto **iposonico**, la curva di **Rayleigh** tende ad una **isobara** ( $p = cost$ ) infatti :

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} \rightarrow 1 \quad c_p = T \left( \frac{\partial s}{\partial T} \right)_p$$

- per  $M < 1/\sqrt{\gamma}$ , la pendenza della curva è **positiva**;
- per  $M = 1/\sqrt{\gamma}$ , la pendenza della curva è **nulla** e la **temperatura** raggiunge un **massimo**;
- per  $1/\sqrt{\gamma} < M < 1$ , la pendenza della curva è **negativa**;
- per  $M = 1$ , condizione **critica**, la curva ha tangente **verticale** e l'**entropia** raggiunge un **massimo**;



# La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Al **variare** del numero di **Mach** si ha:

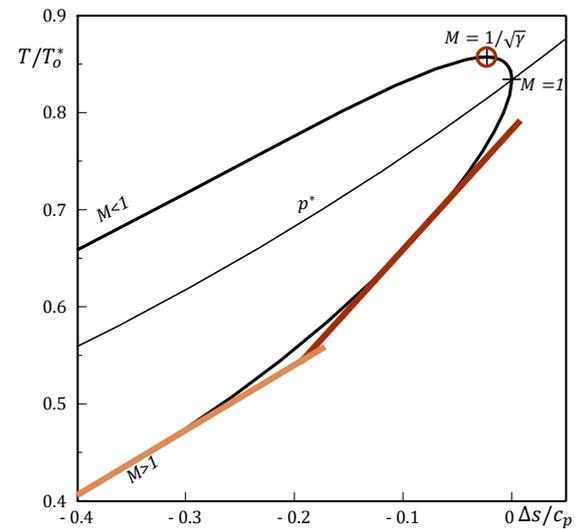
- per  $M > 1$ , moto **supersonico**, la pendenza della curva è positiva;
- per  $M \rightarrow \infty$ , moto **iperpersonico** la curva di **Rayleigh** tenda ad una isocora ( $\rho = cost$ ) e cioè ha come **asintoto** l'asse dell'**entropia** infatti :

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} \rightarrow \gamma \quad \frac{c_p}{\gamma} = c_v = T \left( \frac{\partial s}{\partial T} \right)_v$$

Il punto di temperatura **massima** è relativo ad un numero di **Mach Newtoniano** unitario ( $M = 1/\sqrt{\gamma} = (0.8452)$ ).

Per un fissato valore di  $\gamma$ , utilizzando la **temperatura normalizzata** con quella di **ristagno critica**  $T/T_o^*$  e  $\Delta s^* = 0$ , la **curva di Rayleigh** è **unica**.

In coordinate **dimensionali**, invece, ad ogni coppia di valori  $G$  e  $I$  corrisponde una **particolare** curva di **Rayleigh**.



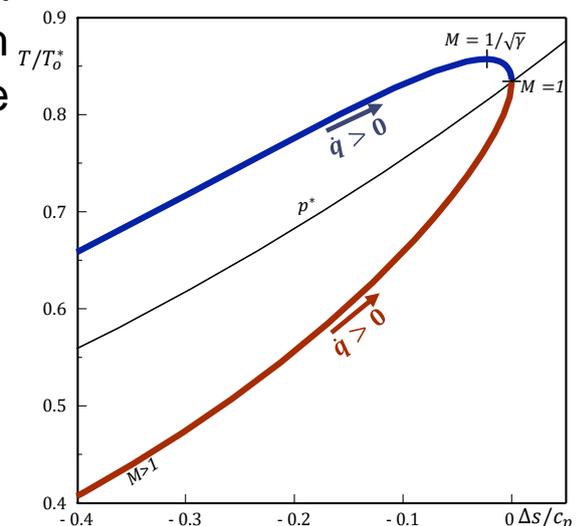
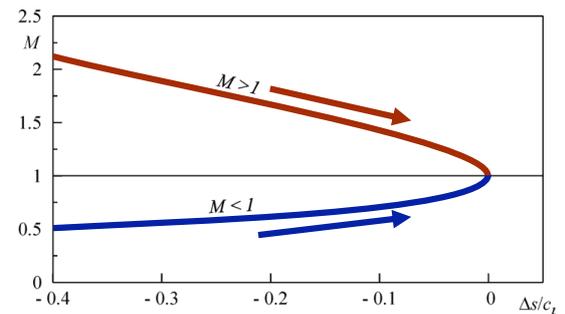
# La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Dato che il moto alla Rayleigh è **reversibile** le variazioni d'entropia sono solo dovute agli scambi di energia nel modo **calore**, che possono essere sia **positivi**, che **negativi**.

$$dH = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = dq = T ds$$

In caso di flusso di calore **entrante**  $\dot{q} > 0$  la corrente evolve lungo la curva di Rayleigh verso **entropie crescenti** e il fluido tende alle condizioni **soniche**.



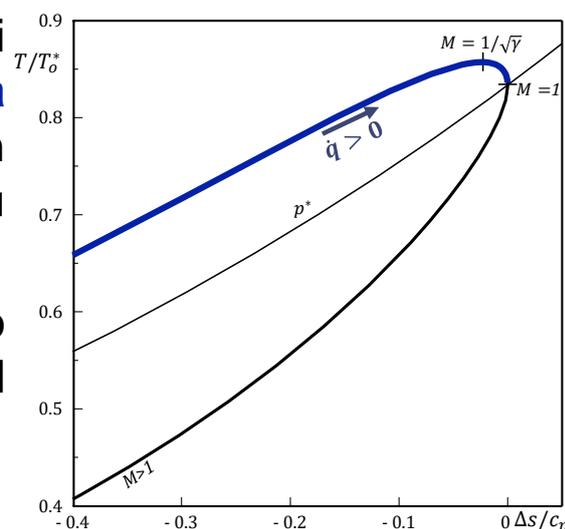
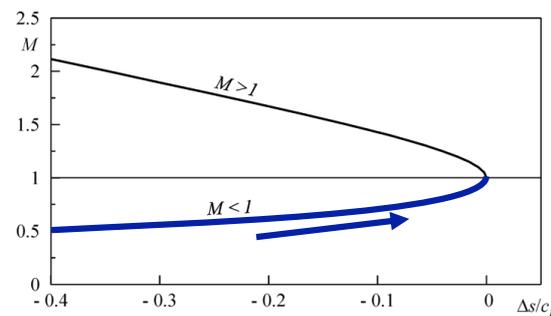
## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Per  $\dot{q} > 0$  e condizioni all'ingresso del condotto **subsoniche**, lungo il condotto si ha un **aumento** del numero di **Mach** e della **velocità** ed un **diminuzione** di **densità** e **pressione**.

Come in un convergente, se la pressione ambiente lo consente e se il calore scambiato è **sufficientemente grande** si può raggiungere il punto di **massima entropia** cioè la condizione **sonica**, in questo caso il moto **strozza** e non si può più addurre energia senza modificare la portata.

Anche per il moto alla **Rayleigh**, il punto **sonico** è una condizione **limite** del moto ed è anche detta **condizione critica**.

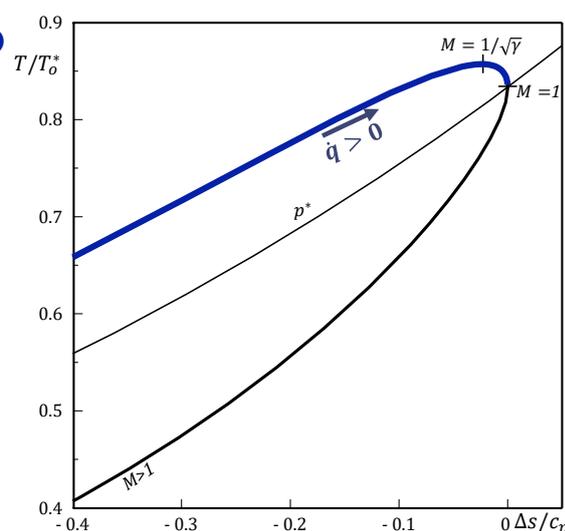
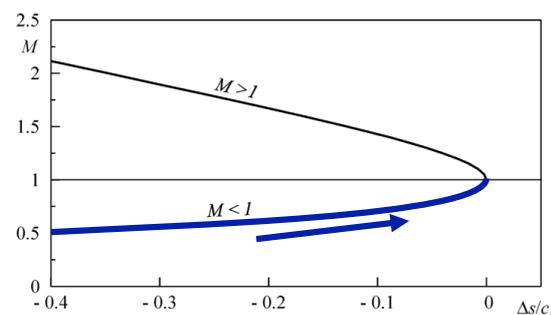


## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Come si vedrà in seguito, un **ulteriore aumento del calore scambiato** dà luogo ad una **diminuzione** di  $G$ , cioè della portata di massa.

Poiché le condizioni soniche corrispondono alla massima entropia possibile, se il moto all'ingresso del condotto è **subsonico**, esso potrà al **massimo** diventare **sonico** all'uscita del condotto.

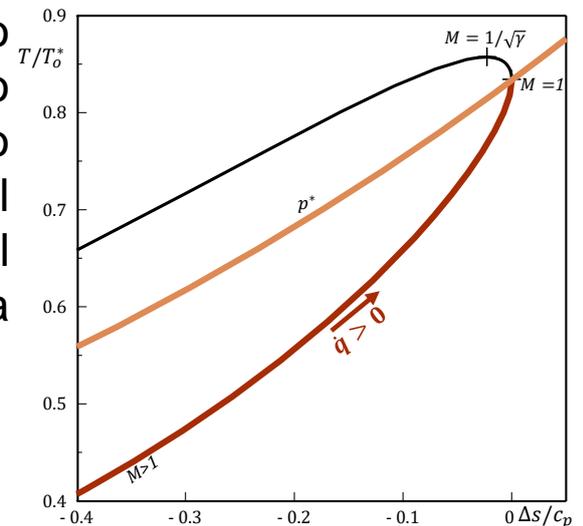
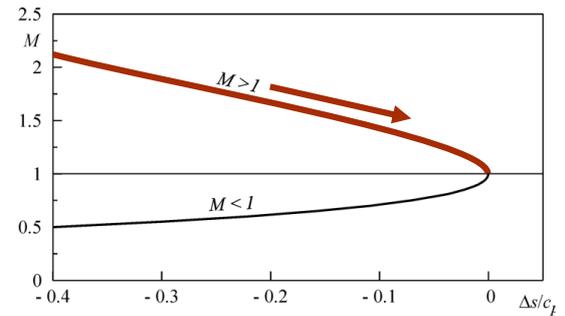


## La curva del moto alla Rayleigh

Per  $\dot{q} > 0$  e condizioni all'ingresso del condotto **supersoniche**, il comportamento del fluido è esattamente opposto a quello in moto subsonico, lungo il condotto si ha una **diminuzione** del numero di **Mach** e della **velocità** ed un **aumento** di **temperatura, densità e pressione**.

Come in un convergente, anche in questo caso (in assenza di onde d'urto) si possono raggiungere le condizioni **soniche** solo all'**uscita** del **condotto**, in altre parole il moto rimane **supersonico** lungo tutto il condotto diventando, al meno, **sonico** nella sezione d'**uscita**.

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$



## La curva del moto alla Rayleigh

$$dH = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = dq = T ds$$

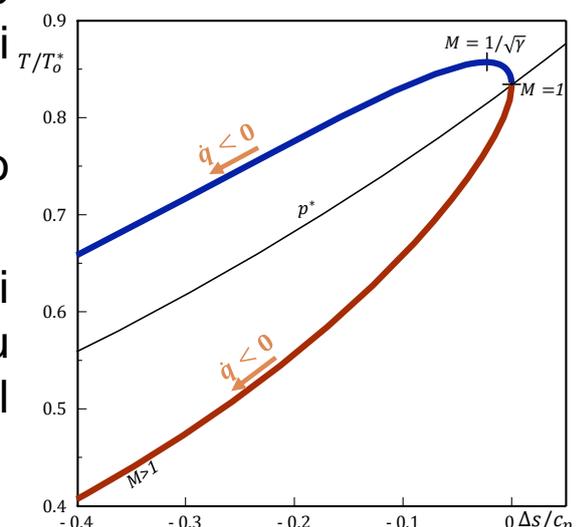
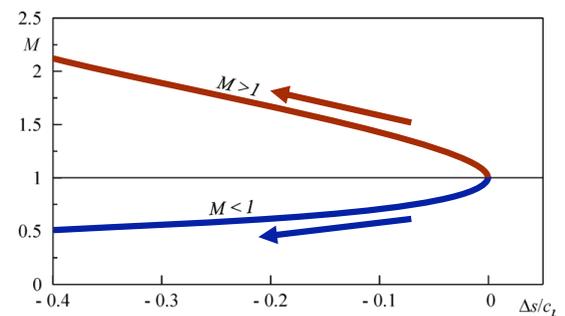
In caso di flusso di calore **uscente**  $\dot{q} < 0$  la corrente evolve lungo la curva di Rayleigh verso **entropie decrescenti**.

Per  $\dot{q} < 0$  il comportamento è **opposto** e, come per un ugello divergente, il flusso tende ad **allontanarsi** dalle condizioni **soniche**.

Quindi le condizioni **soniche** si possono avere solo all'**ingresso** del **condotto**.

Anche in questo caso la **sottrazione** di calore è **limitata** potendosi sottrarre al più l'**entalpia totale** posseduta **inizialmente** dal fluido.

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$



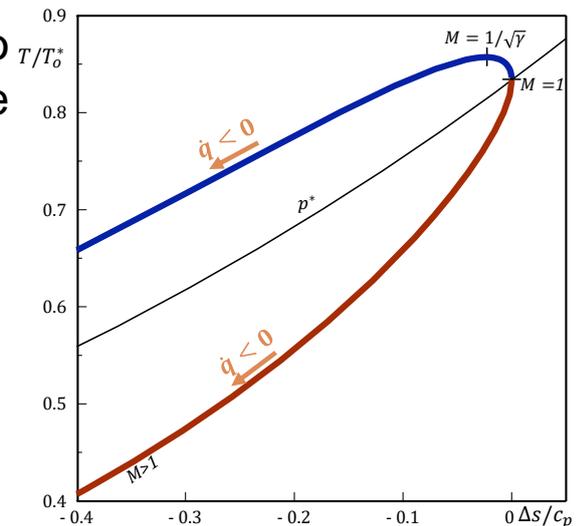
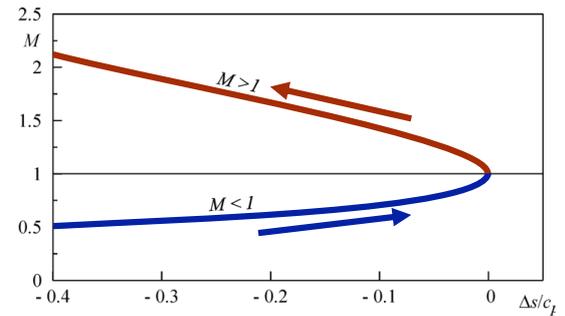
## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Come nel moto alla Fanno, all'**umentare** del numero di **Mach** la **pressione** e la **densità diminuiscono** monotonamente.

In linea del tutto **teorica**, sarebbe possibile accelerare un flusso **subsonico** fino a ad un regime **supersonico** prima **riscaldando** e poi **raffreddando** il fluido.

In pratica, questa operazione non si può realizzare anche perché il processo è **instabile**.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

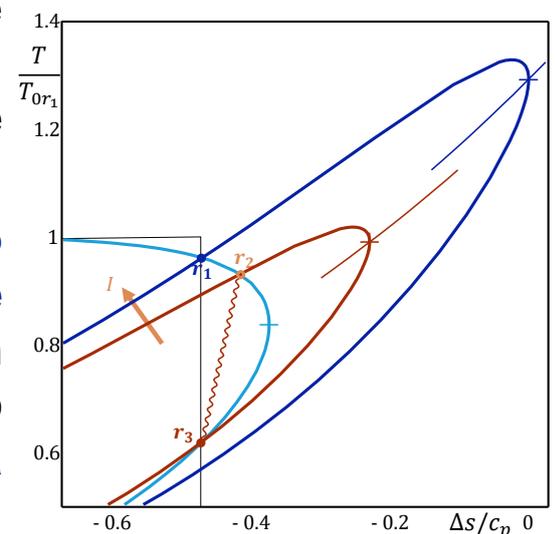
Mantenendo costante il flusso di massa e **variando** l'impulso specifico si ottiene un'**infinità** di **curve** di **Rayleigh**.

Come già detto, i **punti caratteristici** di un ugello convergente si trovano tutti su un'unica curva di **Fanno**.

Attraverso un **onda d'urto** sono costanti  $G, I, H$  e quindi anche i punti  $r_3$  e  $r_2$  si trovano su un'**unica** curva di **Rayleigh**.

Il punto  $r_1$  invece, avendo un diverso valore dell'impulso, si trova su una curva più **esterna**. In figura sono anche mostrate le pressioni di ristagno dei punti critici.

Poiché in un moto alla Fanno l'**impulso** specifico è una funzione **decescente** dell'**entropia**, il punto  $r_2$  corrisponde ad un impulso specifico **minore** di quello del punto  $r_1$  e, quindi, la curva di **Rayleigh** più **interna** è relativa ad un **impulso** specifico **minore**.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

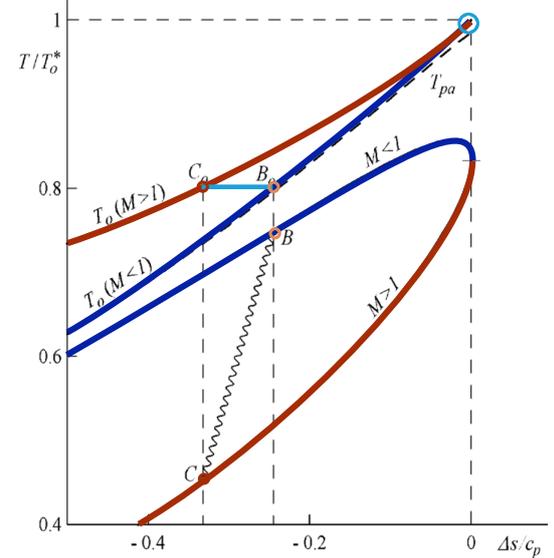
In una curva di Rayleigh  $G$  e  $I$  sono costanti ed è interessante diagrammare la **temperatura di ristagno** in funzione dell'**entropia**.

La temperatura di ristagno, essendo **proporzionale** alla quantità di **calore scambiato**, deve aumentare spostandosi verso entropie crescenti ed avere un **massimo** in condizioni **critiche**.

I punti **C** e **B** sono i punti a monte ed a valle di un'**onda d'urto**, che hanno la **stessa temperatura di ristagno**.

**C<sub>o</sub>** e **B<sub>o</sub>** sono i corrispondenti punti di **ristagno** quindi la curva **supersonica** del grafico della temperatura di ristagno si trova al di sopra di quella **subsonica**.

Chiaramente per  $M \rightarrow 0$  le due curve di temperatura **statica** e di **ristagno** devono tendere a coincidere.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

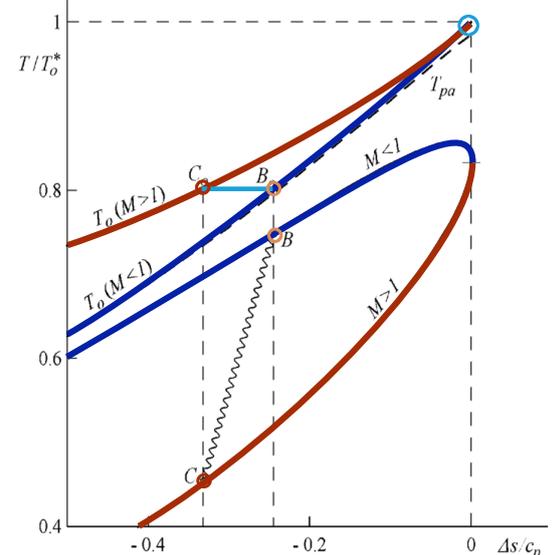
La **distanza** fra i punti **C** e **B** essendo proporzionale al salto d'entropia diminuisce al diminuire del numero di Mach a monte.

Mentre la curva **subsonica tende a zero** quella **supersonica** ha un **asintoto** orizzontale che può essere spiegato ricordando che per Mach a monte che tende ad infinito il numero di Mach a valle tende a  $M_{2l}$ .

La curva **supersonica** tende quindi al valore finito della temperatura di ristagno relativo a  $M_{2l}$ .

Per l'ipotesi di moto **reversibile** l'**area** sottesa alle curve di **Rayleigh** è proporzionale alla **quantità** di **calore scambiato**.

$$dH = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = dq = T ds$$



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

$$dH = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = dq = T ds$$

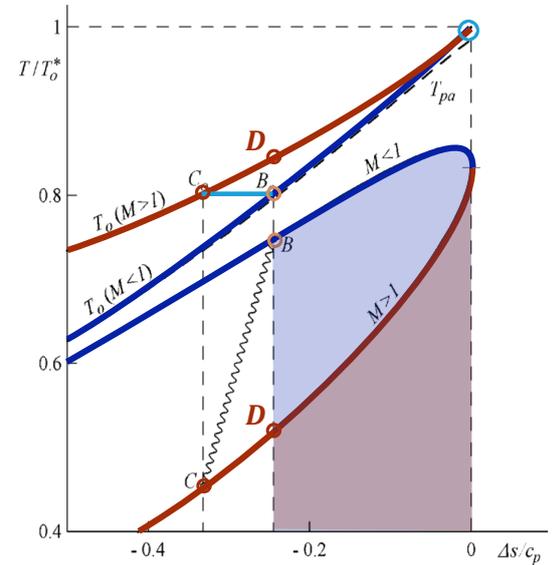
**Sottraendo calore**, partendo dal punto **critico** seguendo la curva **subsonica** sino al punto **B** si ha:

$$c_p(T_{oB} - T_o^*) = q = \int_*^B T ds$$

In modo analogo sulla curva **supersonica**, fermandosi alla stessa entropia punto **D**:

$$c_p(T_{oD} - T_o^*) = q = \int_*^D T ds$$

L'area **sottesa** e **minore** quindi  $T_{oD} > T_{oB}$  è questo dimostra ancora che la curva superiore è quella **supersonica**.

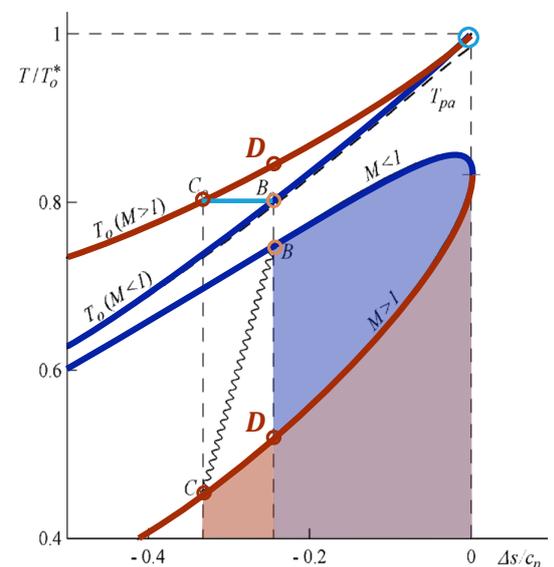


## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Da un altro punto di vista **integrando** lungo la curva **supersonica** fino al punto **C** che ha la stessa temperatura di ristagno del punto **B** le aree sottese devono essere uguali.

L'area **sottesa** al tratto **D-\*** è comune a entrambe quindi le due **aree** mostrate in figura (**rossa** e **blu**) devono essere **uguali** (sembrano diverse perché l'asse delle temperature parte da 0.4).



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

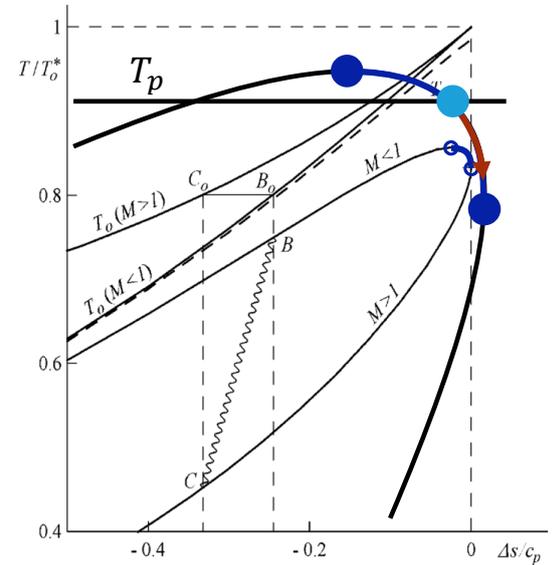
Il tratto della curva subsonica compreso tra il punto di **massima temperatura** è quello di massima **entropia** potrebbe sembrare **instabile** ( $1/\sqrt{\gamma} < M < 1$ ).

Infatti se si suppone che il flusso di calore sia associato ad uno scambio **convettivo** e, **erroneamente**, si scegliesse come temperatura di **referimento** nell'equazione di **Newton** quella **statica**:

$$\dot{q} = h(T_p - T)$$

In queste ipotesi il tratto di curva **a tangente negativa** è effettivamente instabile.

Si supponga di fissare un punto d'**equilibrio iniziale** ( $T_p = T$ ); una piccola **perturbazione** verso **destra** porta ad una **diminuzione** della **temperatura**, un **aumento** del **flusso** termico ( $\dot{q} > 0$ ) e un **allontanamento** dalle condizioni d'equilibrio.



## La curva del moto alla Rayleigh

$$\frac{c_p}{T} \left( \frac{dT}{ds} \right)_{G,I} = \frac{\gamma M^2 - 1}{M^2 - 1}$$

Se invece la perturbazione fosse verso **sinistra** la temperatura **aumenta** il **flusso** termico è **negativo** e si ha di nuovo un **allontanamento** dalle condizioni d'equilibrio.

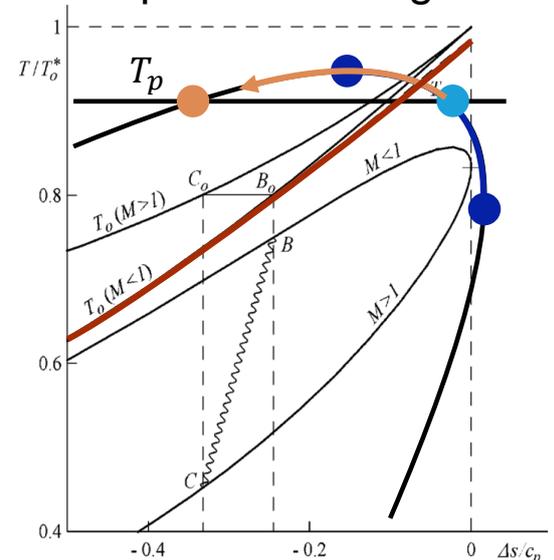
In questo caso il sistema si porterà in un nuovo punto di equilibrio stabile sulla parte della curva di Rayleigh a **tangente positiva**.

Con ragionamenti analoghi è facile dimostrare che quando la tangente è **positiva** i punti si trovano in condizione d'equilibrio **stabile**.

In realtà la temperatura di **referimento** corretta nell'equazione di **Newton** è quella di **parete adiabatica**:

$$\dot{q} = h(T_p - T_{ap})$$

Come si vede dalla figura questa è strettamente crescente e la curva di **Rayleigh non** presenta **instabilità**.



# Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

Le due equazioni:

$$G = \rho V = \text{cost}$$

$$I = p + \rho V^2 = \text{cost}$$

unite alle **equazioni di stato** del **gas**:

$$p = \rho RT$$

$$h = c_p T = \gamma c_v T$$

Permettono di trovare i seguenti **rapporti caratteristici** per il **moto alla Rayleigh**; essi sono funzione del solo numero di Mach e di  $\gamma$ .

$$\frac{T}{T^*} = \left( \frac{(\gamma + 1)M}{1 + \gamma M^2} \right)^2$$

$$\frac{p}{p^*} = \frac{\gamma + 1}{1 + \gamma M^2}$$

$$\frac{\rho}{\rho^*} = \frac{V^*}{V} = \frac{1 + \gamma M^2}{M^2(\gamma + 1)}$$

$$\frac{p_o}{p_o^*} = \frac{\gamma + 1}{1 + \gamma M^2} \left[ \frac{2}{\gamma + 1} \psi \right]^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}}$$

$$\frac{\Delta s}{c_p} = \ln \left[ M^2 \left( \frac{\gamma + 1}{1 + \gamma M^2} \right)^{\frac{\gamma + 1}{\gamma}} \right]$$

$$\frac{T_o}{T_o^*} = \frac{2(\gamma + 1)M^2}{(1 + \gamma M^2)^2} \psi$$



# Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

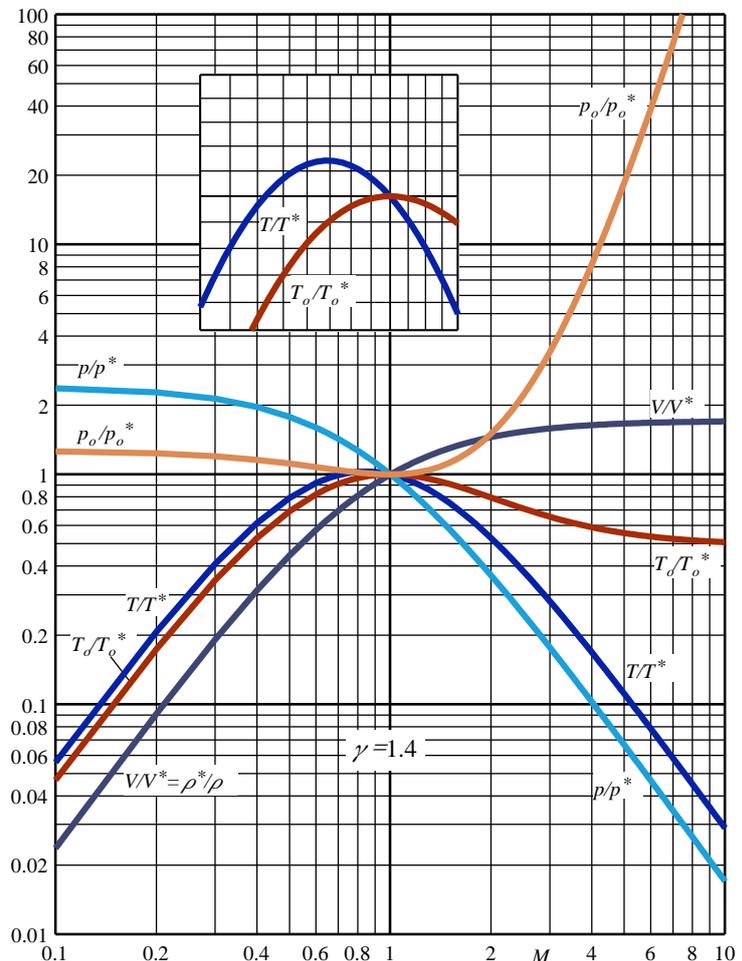
$$\frac{T}{T^*} = \left( \frac{(\gamma + 1)M}{1 + \gamma M^2} \right)^2$$

$$\frac{p}{p^*} = \frac{\gamma + 1}{1 + \gamma M^2}$$

$$\frac{\rho}{\rho^*} = \frac{V^*}{V} = \frac{1 + \gamma M^2}{M^2(\gamma + 1)}$$

$$\frac{p_o}{p_o^*} = \frac{\gamma + 1}{1 + \gamma M^2} \left[ \frac{2}{\gamma + 1} \psi \right]^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}}$$

$$\frac{T_o}{T_o^*} = \frac{2(\gamma + 1)M^2}{(1 + \gamma M^2)^2} \psi$$



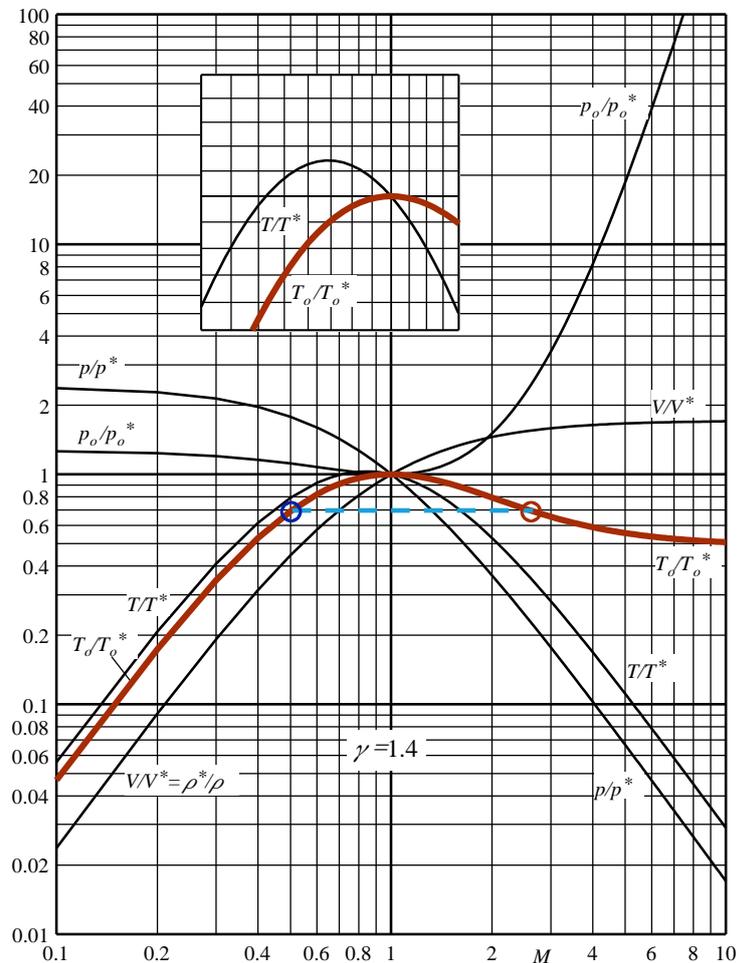
## Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

$T_0/T_0^*$  tende a **zero** al tendere del numero Mach a **zero**, mentre, per  $M \rightarrow \infty$ , raggiunge il valore limite:

$$\lim_{M \rightarrow \infty} \frac{T_0}{T_0^*} = \frac{(\gamma^2 - 1)}{\gamma^2} = (0.4898)$$

La **quantità di calore** che si può cedere al fluido è teoricamente **illimitata** per moto **subsonico** mentre è **limitata** per moto **supersonico**.

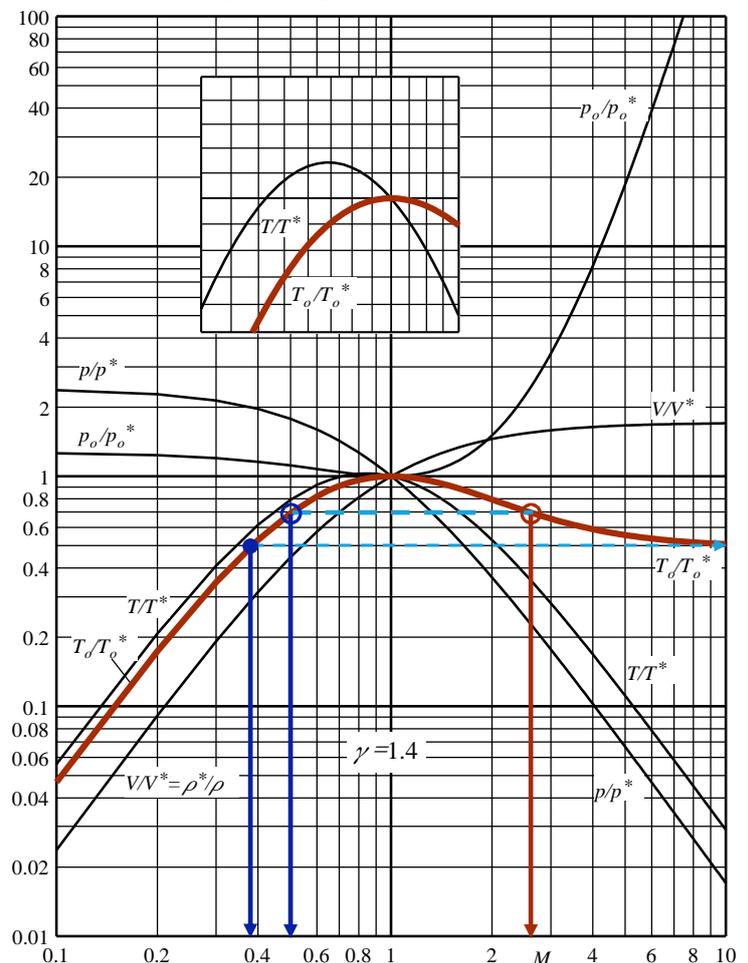
Per ogni  $T_0/T_0^*$  minore del valore limite esistono **due** valori del numero di **Mach**, uno in regime **subsonico** e l'altro in quello **supersonico**



## Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

I due punti del diagramma in **orizzontale** rappresentano i punti a **monte** ed a **valle** di un'onda d'urto ed i relativi  $M$  rappresentano il **numero di Mach** a monte ed a valle dell'onda.

Dal diagramma si può notare anche che, per  $M \rightarrow \infty$ , il numero di Mach a **valle** dell'onda d'urto tende al **valore** limite  $M_{2l}$ .



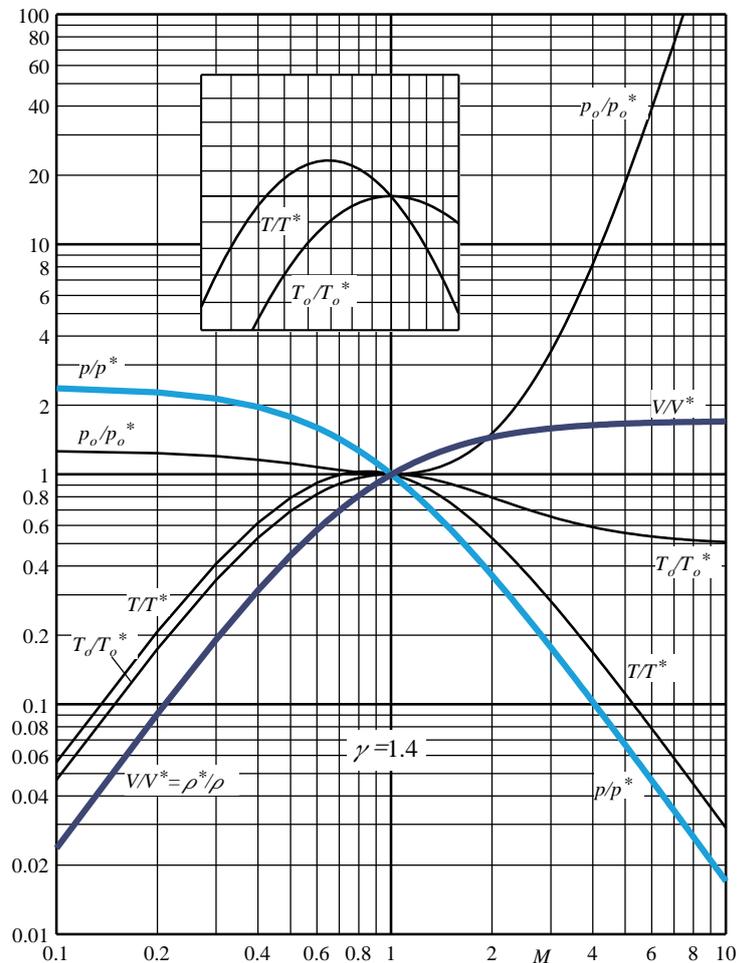
## Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

All'aumentare di **Mach**, i rapporti  $\frac{\rho}{\rho^*}$  (in figura è mostrato  $\frac{\rho^*}{\rho} = \frac{V}{V^*}$ ) e  $\frac{p}{p^*}$  sono **decrescenti**.

Per  $M \rightarrow 0$ :

- $\frac{\rho}{\rho^*}$  è illimitato;
- $\lim_{M \rightarrow 0} \frac{p}{p^*} = \gamma + 1 = (2.400)$ ;

Infatti in queste condizioni la curva di **Rayleigh** tende ad un **isobara**.



## Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

All'aumentare di **Mach**, i rapporti  $\frac{\rho}{\rho^*}$  (in figura è mostrato  $\frac{\rho^*}{\rho} = \frac{V}{V^*}$ ) e  $\frac{p}{p^*}$  sono **decrescenti**.

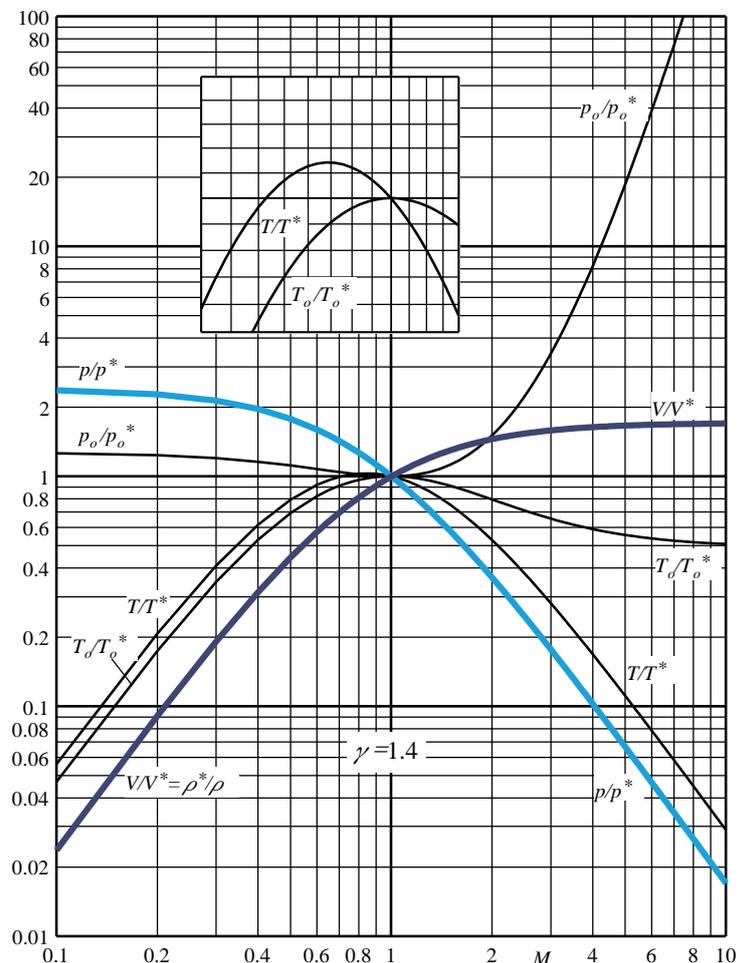
Per  $M \rightarrow \infty$ :

- $\frac{p}{p^*}$  tende a zero;
- $\lim_{M \rightarrow \infty} \frac{\rho}{\rho^*} \left( = \frac{V^*}{V} \right) = \frac{\gamma}{\gamma+1} = (0.5833)$ ;

Infatti in queste condizioni, come nel moto alla **Fanno**, la curva di **Rayleigh** tende ad un **isocora**.

In figura è mostrato:

- $\lim_{M \rightarrow \infty} \frac{V}{V^*} = \frac{\gamma+1}{\gamma} = (1.7143)$



## Rapporti caratteristici per il moto alla Rayleigh

Il rapporto  $\frac{T}{T^*}$  tende a **zero** sia per  $M \rightarrow 0$  che per  $M \rightarrow \infty$ .

Raggiunge un **massimo** per  $M = \frac{1}{\sqrt{\gamma}} = (0.8452)$ :

$$\frac{T}{T^*} = \frac{(\gamma + 1)^2}{4\gamma} = (1.0286)$$

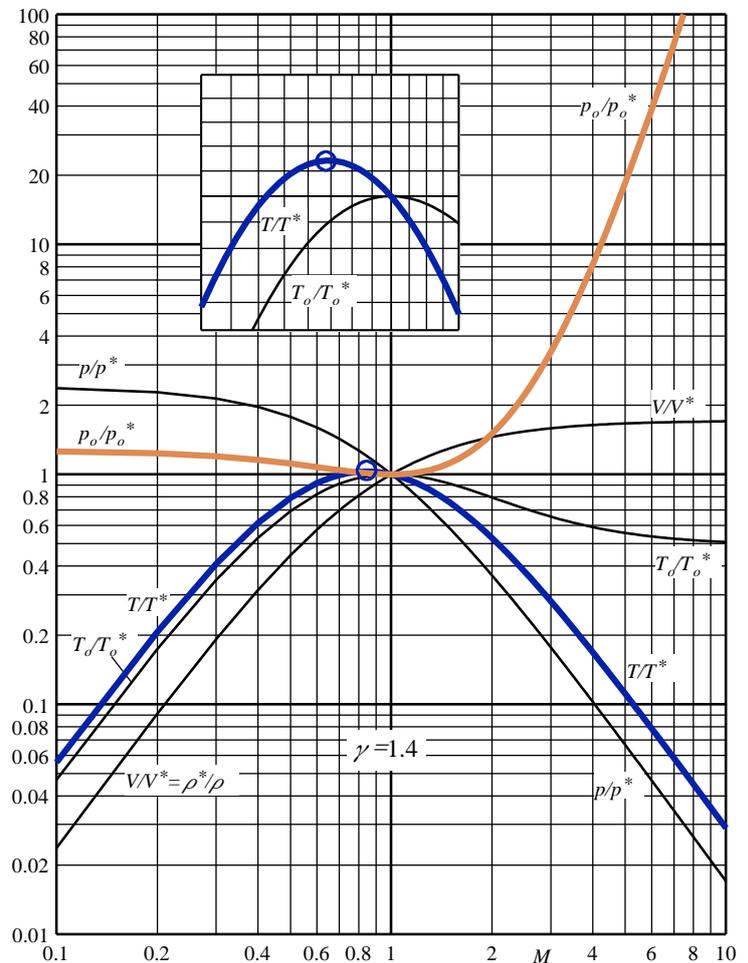
Il rapporto tra le **pressioni** di **ristagno** presenta un **minimo** assoluto per  $M = 1$ .

Per  $M \rightarrow 0$ :

- $\lim_{M \rightarrow 0} \frac{p_o}{p_o^*} = \gamma + 1 \left[ \frac{2}{\gamma + 1} \right]^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}} = (1.268)$

Per  $M \rightarrow \infty$ :

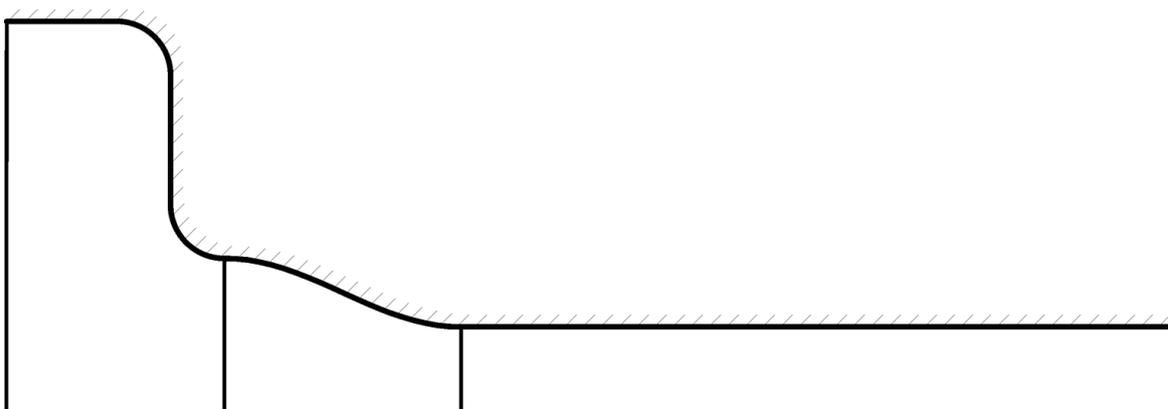
- $\frac{p_o}{p_o^*}$  è illimitato;



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Il comportamento di un condotto, collegato ad un ugello convergente, nel quale si ha moto alla **Rayleigh** e con un flusso di energia nel modo calore **positivo** (in altre parole, energia ceduta al fluido), è molto **simile** a quello già descritto nel caso di moto alla **Fanno**.

Dato che l'**ugello** è **collegato** a monte ad un **serbatoio**, il moto al suo interno è **subsonico** e si può considerare adiabatico e isoentropico.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Se si suppone che il flusso **termico** sia **costante** sulla superficie del condotto integrando la:

$$dH = c_p dT_o = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{dx}{D} = dq = T ds$$

fra la sezione d'ingresso 1 e quella d'uscita 2 si ha:

$$\Delta H = c_p(T_{o2} - T_{o1}) = 4 \frac{\dot{q}}{G} \frac{L_{12}}{D} = q$$

Normalmente si suppone che la quantità di **calore scambiato**  $q$  sia nota e dividendo per  $c_p T_{o1}$ , si ottiene:

$$\frac{T_{o2}}{T_{o1}} - 1 = 4 \frac{\dot{q}}{c_p T_{o1} G} \frac{L_{12}}{D} = \frac{q}{c_p T_{o1}}$$

Le curve di funzionamento sono rappresentate usando questa ascissa che, se come detto  $\dot{q} = cost$ , è anche una **lunghezza adimensionale del condotto**. Quindi si può confondere la lunghezza del condotto con la quantità di calore scambiato.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

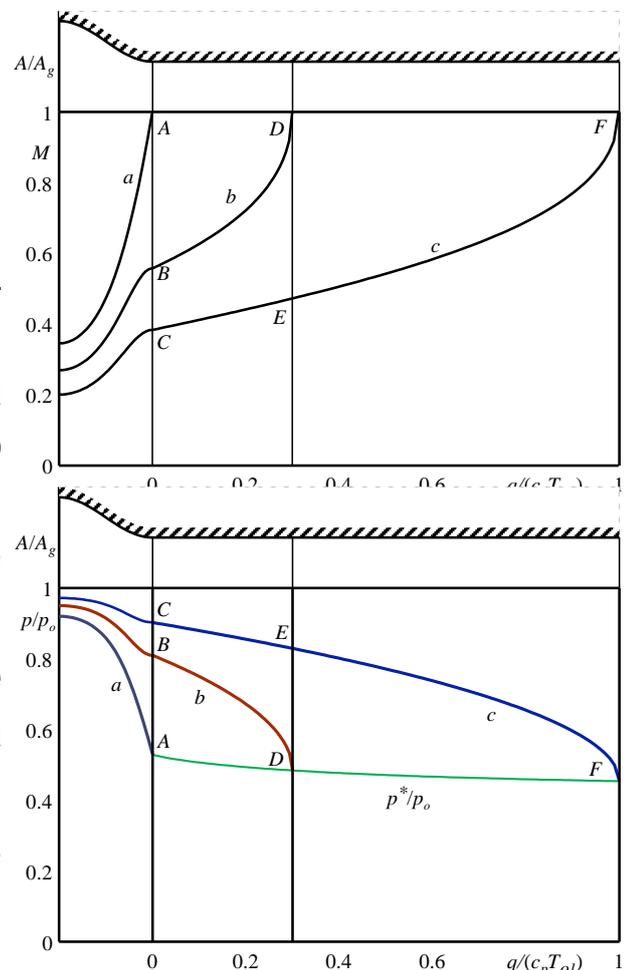
Per  $q > 0$  se nella sezione 2 si raggiungono le condizioni **critiche** ( $M = 1$ ), si ha:

$$\frac{T_0^*}{T_{o1}} - 1 = \frac{q^*}{c_p T_{o1}} \quad \rightarrow \quad \frac{T_0^*}{T_{o1}} = 1 + \frac{q^*}{c_p T_{o1}}$$

dove la quantità  $q^*$  rappresenta l'**energia ceduta** al fluido nel modo **calore** che lo porta alle condizioni **critiche** mentre il rapporto tra le temperature di ristagno può essere letto dalle tabelle.

La **determinazione** delle **curve caratteristiche** del sistema è analoga a quella del moto alla **Fanno**.

Anche l'**interpretazione** è molto simile e si procederà ad evidenziare le differenze.



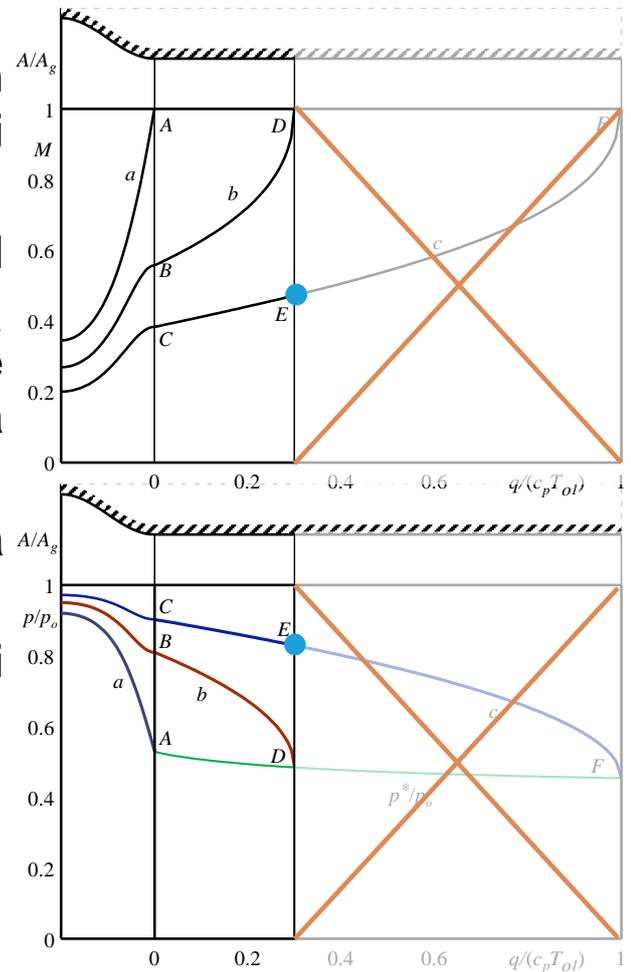
## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Inizialmente si analizzerà il caso di un flusso **positivo**, quindi un'**adduzione di calore**.

Come già detto un punto **generico** nel diagramma di pressione oltre a fissare  $p_a$  stabilisce anche la quantità di calore addotto che è proporzionale alla **lunghezza** del condotto.

Ad esempio fissando il **punto E** si blocca  $\pi_a = \pi_E$  e  $T_o = T_{oE}$ .

I punti a **destra** di **E non** sono punti di funzionamento **reali**.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

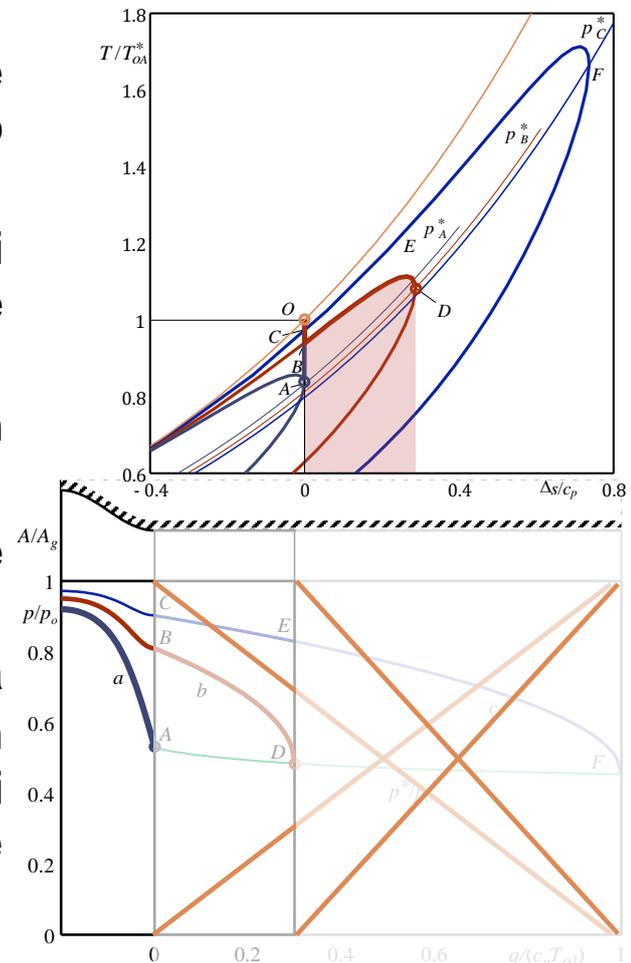
Anche in questo caso è interessante analizzare il **funzionamento** nel piano piano **T-s**.

Supponendo che  $\pi_a \leq \pi^*$  nella sezione di uscita del condotto si raggiungono le condizioni **soniche** e esso è **strozzato**.

Per  $q/c_p T_{o1} = 0$ , il sistema **coincide** con il semplice serbatoio ugello **convergente**.

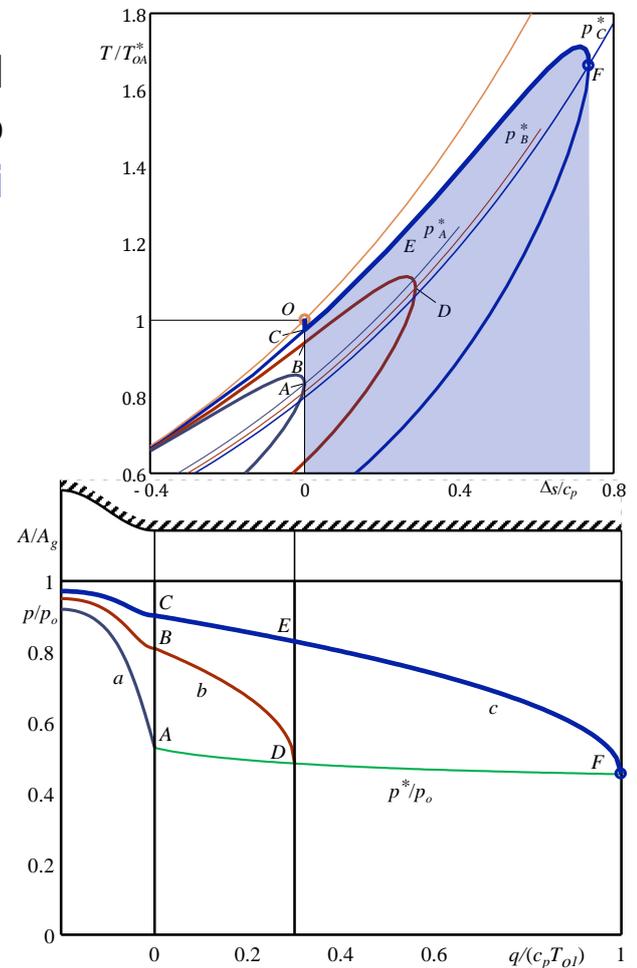
Le **condizioni** di **ristagno** sono indicate con il punto **O**.

Per  $q/c_p T_{o1} > 0$  (proporzionale all'area sottesa alla curva), il numero di Mach all'uscita dell'ugello è **minore** di uno e si segue una curve del tipo **b**. la **portata** è **inferiore** a quella del caso precedente.



# Ugello convergente e condotto con scambio termico

All'aumentare del **calore addotto** il numero di **Mach** all'uscita dell'ugello **diminuisce** e con esso il **flusso di massa**.



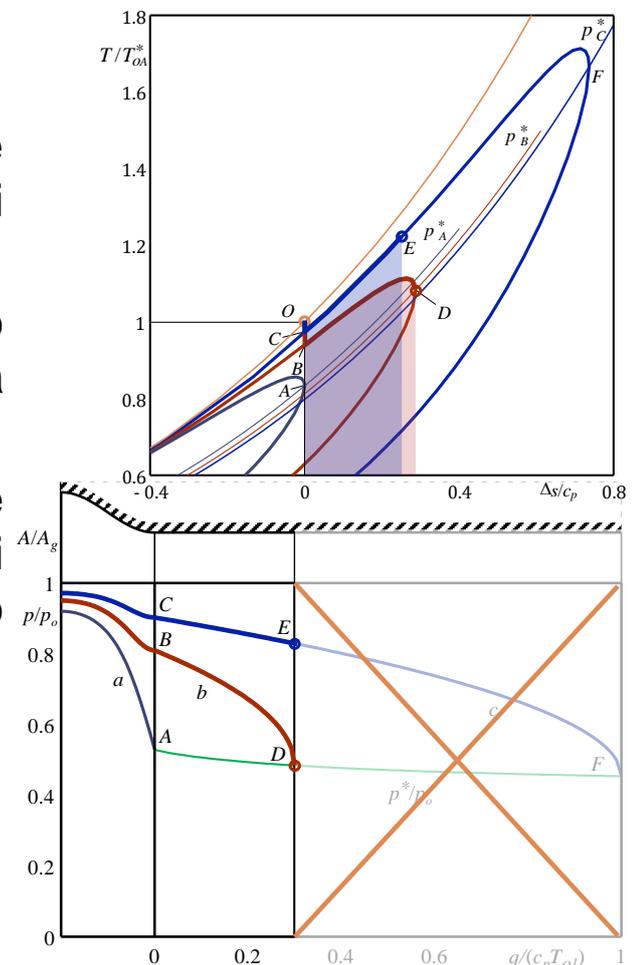
# Ugello convergente e condotto con scambio termico

Se  $q/c_p T_{01} = 0.3$ :

Per  $\pi_a \leq \pi^*$ , come già detto, il moto è **strozzato** ( $q = q^*$ ) e si ha un **ventaglio di espansione** all'uscita del condotto.

Per  $\pi_a = \pi_E > \pi^*$  il moto è tutto **subsonico** ( $q < q^*$ ) ed è rispettata la condizione di **Kutta**.

Il punto **E** si trova ad un **entropia** minore di quella del punto **D**, infatti, la **curva di Rayleigh**, essendo relativa ad un flusso di massa inferiore, è più **esterna**.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

La curva verde mostra che la **pressione critica**  $\pi^*$  è debolmente **decescente** con la quantità di **calore** scambiata, infatti nel limite di flusso di calore infinito il numero di Mach all'ingresso del condotto  $M$  tende a zero e si ha:

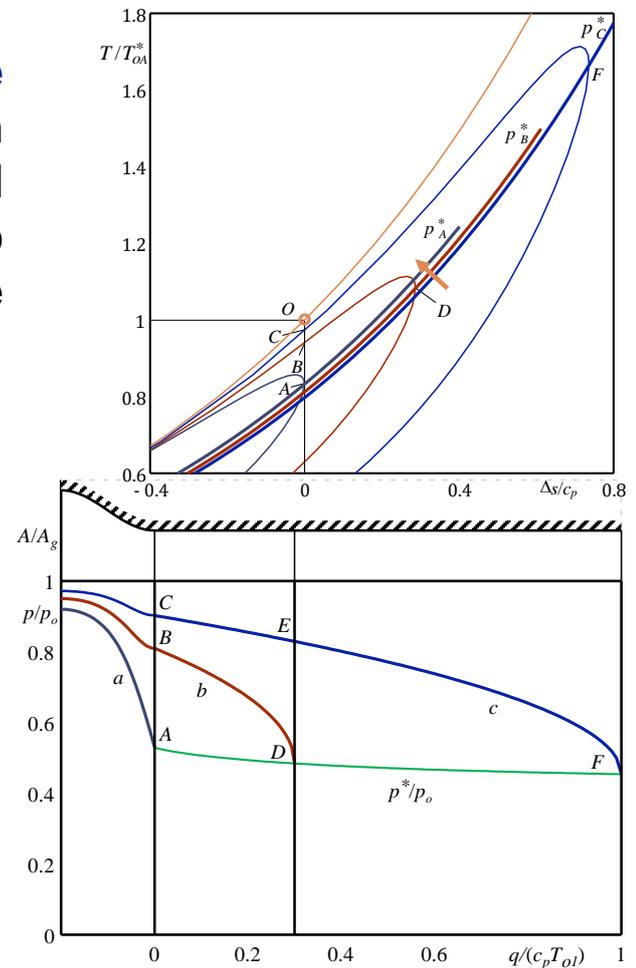
$$\frac{p^*}{p_o} = \frac{p^*}{p} \frac{p}{p_o} = \frac{1 + \gamma M^2}{\gamma + 1} \left( 1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2 \right)^{\frac{1}{\gamma}}$$

$$\lim_{M \rightarrow 0} \frac{p^*}{p_o} = \frac{1}{\gamma + 1} = (0.41\bar{6})$$

Allo stesso risultato si arriva anche con:

$$\lim_{M \rightarrow 0} \frac{p^*}{p_o} = \lim_{M \rightarrow 0} \frac{p^* p_o^*}{p_o^* p_o} = \left( \frac{0.5283}{1.268} \right)$$

Ciò si nota anche nel piano **T-s**.



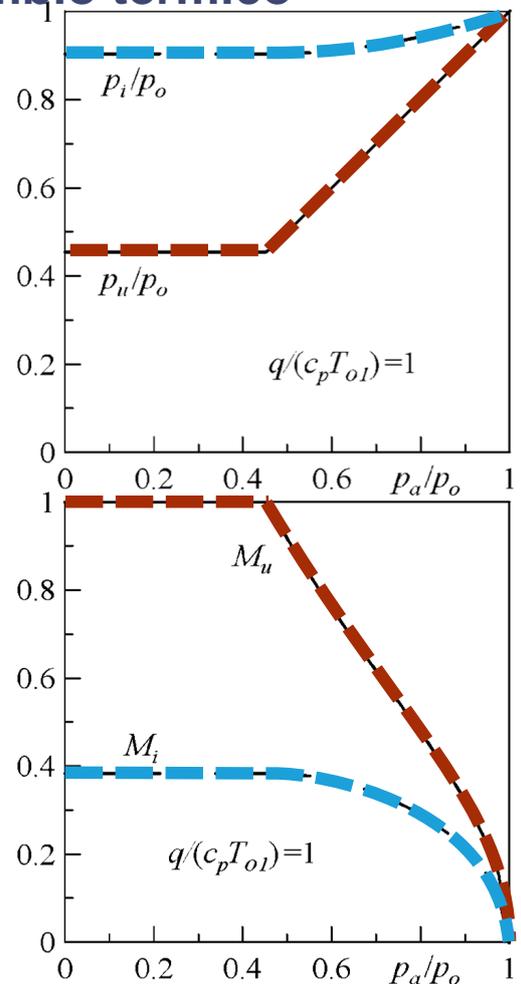
## Ugello convergente e condotto con scambio termico

I diagrammi mostrano l'andamento della pressione e del numero di Mach nella **sezione** d'ingresso  $p_i, M_i$  e d'**uscita**  $p_u, M_u$  del condotto in funzione di  $\pi_a$  per  $q/c_p T_{o1} = 1$  ( $\pi^* \cong 0.45, M_i \cong 0.38$ ).

All'**uscita** del condotto si ha:

- per  $\pi_a > \pi^*$  è rispettata la **condizione di Kutta** ( $p_a = p_u$ ) e  $p_u$  è una funzione lineare di  $p_a$ ;  $M_u$  cresce invece in modo **non lineare** al diminuire di  $\pi_a$ .
- per  $\pi_a \leq \pi^*$  il moto è **strozzato** e non è rispettata la **condizione di Kutta** e  $\pi_u = \pi^*$ ,  $M_u = 1$ ;

All'**ingresso** del condotto (ovvero all'uscita dell'ugello)  $p_i, M_i$  sono costanti per  $\pi_a \leq \pi^*$ . La variazione per  $\pi_a > \pi^*$  è non lineare e meno rapida.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

La **portata** è funzione di  $\pi_a$  e  $q/c_p T_o$  e  $\frac{\dot{m} a_o}{A p_o}$  può essere diagrammata in forma **adimensionale** come il **fattore d'efflusso** (però con la pressione e temperatura di ristagno nel serbatoio):

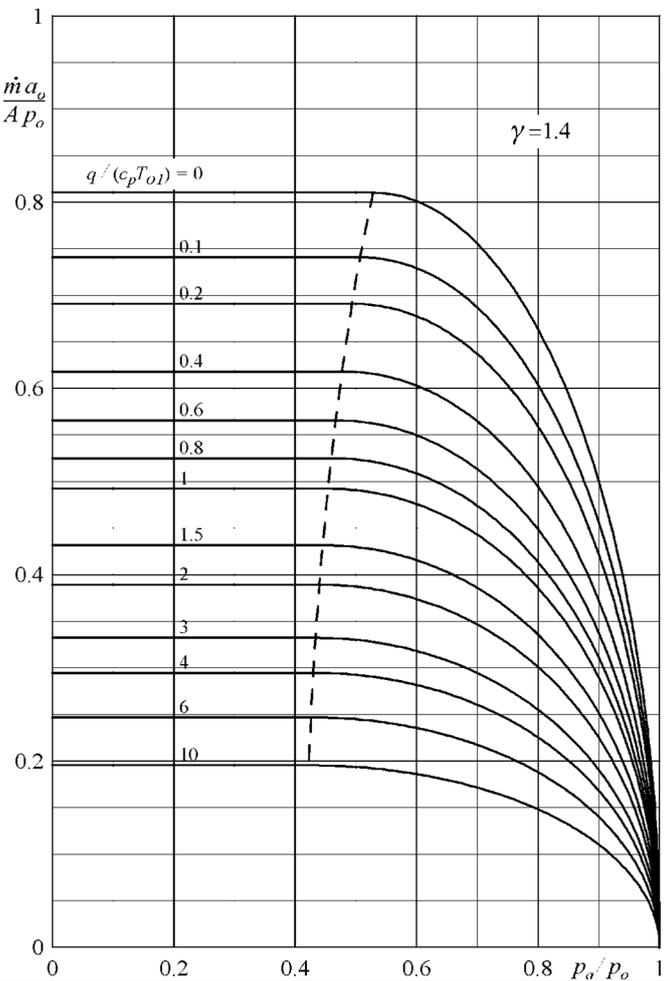
$$\frac{\dot{m} a_o}{p_o A}$$

La **portata** può essere **calcolata** in qualsiasi sezione del sistema ed, in particolare, nella sezione d'**uscita**:

$$\dot{m} = \frac{p_{ou} A \Psi_u}{a_{ou}} \rightarrow \frac{\dot{m} a_o}{p_o A} = \frac{p_{ou}}{p_o} \frac{a_o}{a_{ou}} \Psi_u$$

$$\frac{\dot{m} a_o}{p_o A} = \pi_{ou} \frac{a_o}{a_{ou}} \Psi_u$$

Quindi **dipende** anche da  $\frac{a_o}{a_{ou}}$ .



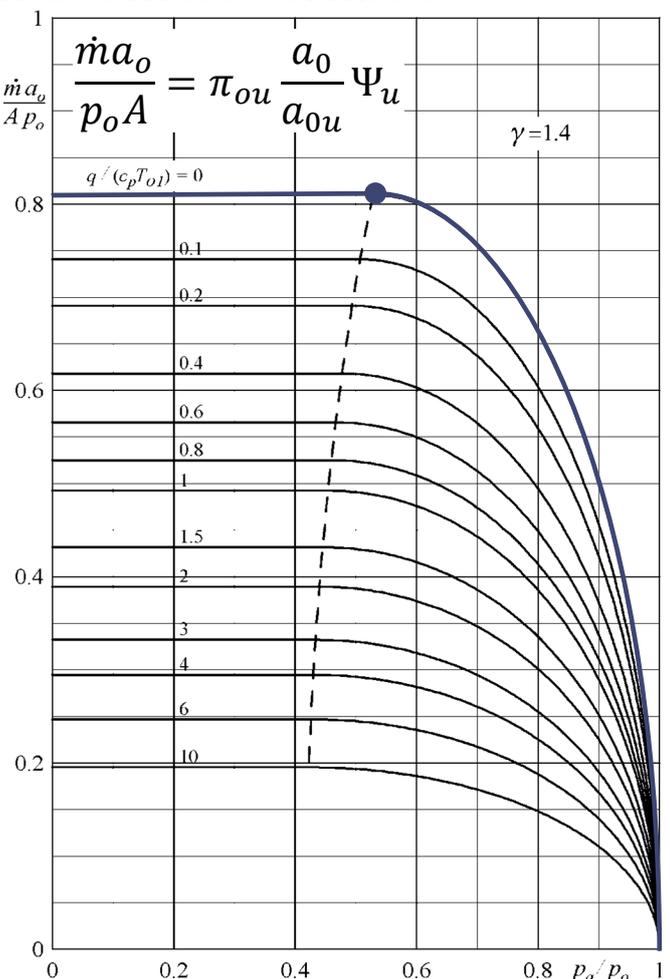
## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Per  $q/c_p T_o = 0$  si ha  $p_{ou} = p_o$  e  $a_o = a_{ou}$  quindi la curva coincide con quella del solo **ugello convergente**.

Al **diminuire** di  $\pi_a$  la portata **aumenta** per l'aumento del **fattore d'efflusso**.

Quando  $\pi_a = \pi^*$  il moto **strozza** è la portata rimane bloccata al valore massimo  $\Psi^*$  relativo alle condizioni **critiche**:

$$\frac{\dot{m} a_o}{p_o A} = \pi_{ou} \frac{a_o}{a_{ou}} \Psi_u = \Psi^* = (0.8102)$$



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

$$\frac{\dot{m}a_o}{p_o A} = \pi_{ou} \frac{a_o}{a_{ou}} \Psi^*$$

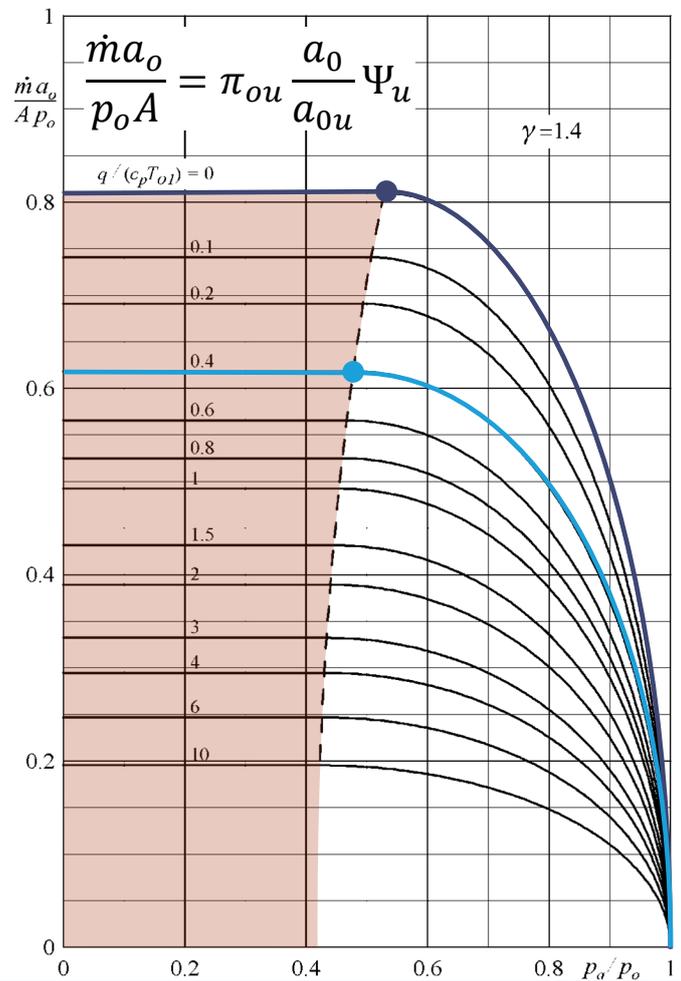
Per  $\pi_a < \pi^*$  la **portata diminuisce** all'aumentare di  $q$  sia per una diminuzione di  $\pi_{ou} = \pi_o^*$  che di  $a_o/a_{ou} = a_o/a_o^*$ :

- $\pi_o^*$  **diminuisce** debolmente e nel limite  $q \rightarrow \infty$  il numero di Mach all'ingresso tende a zero e si ha:

$$\lim_{M \rightarrow 0} \frac{p_o^*}{p_o} = \left( \frac{1}{1.268} \right)$$

- $a_o/a_{ou}$  **diminuisce** come la radice quadrata di  $q$  e nel limite  $q \rightarrow \infty$  tende a zero.

La **portata** quindi tende a **zero** per  $q \rightarrow \infty$ .



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

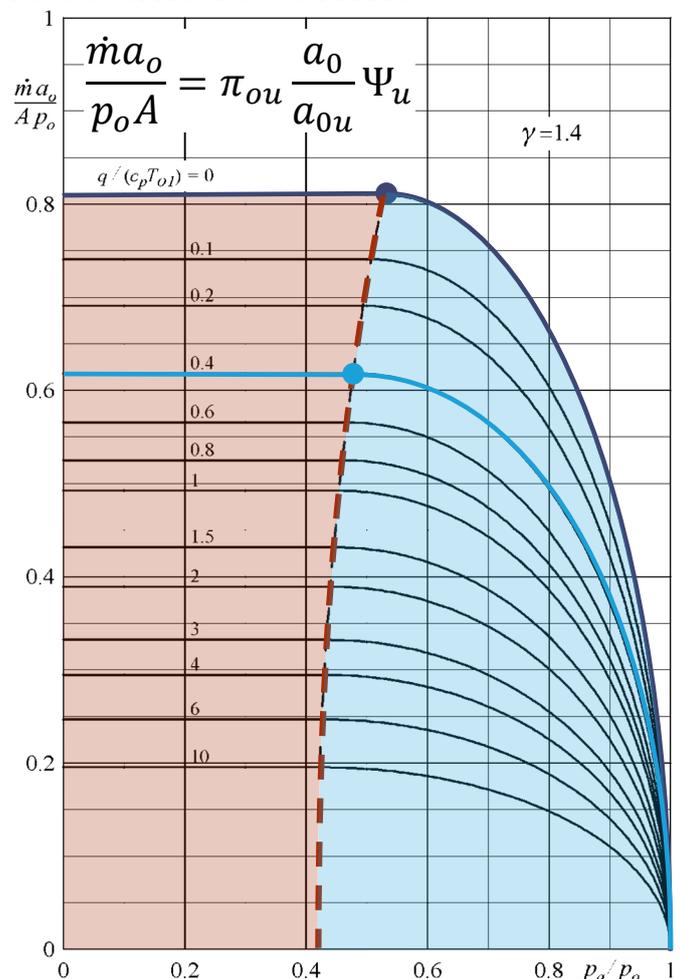
La curva di  $\pi^*$  al **contrario** del moto alla **Fanno** non è una retta.

Come già detto:

$$\lim_{M \rightarrow 0} \pi^* = (0.416)$$

e la curva **converge** a questo valore per portata nulla.

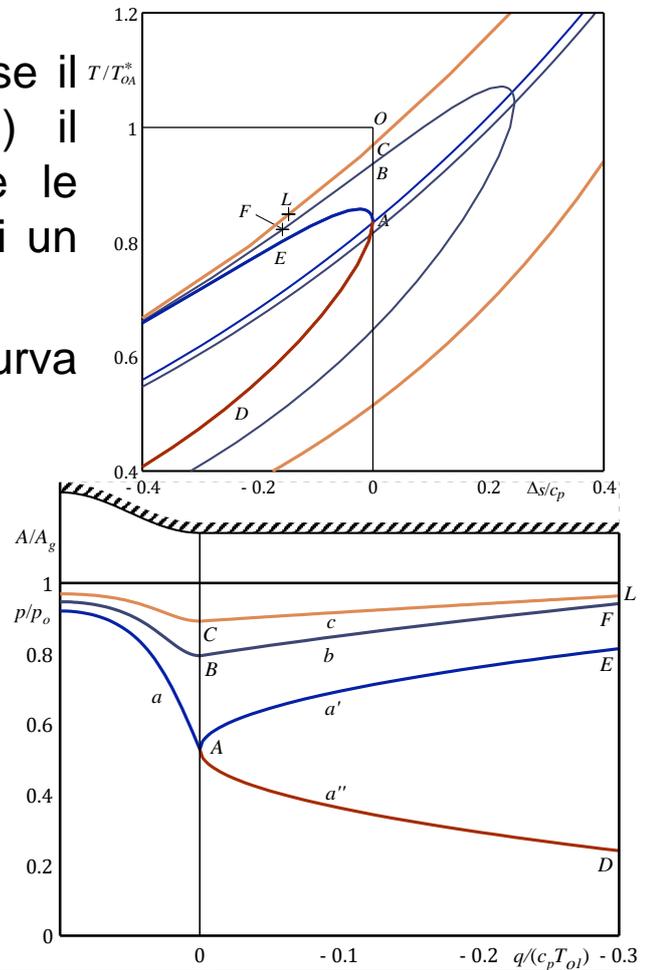
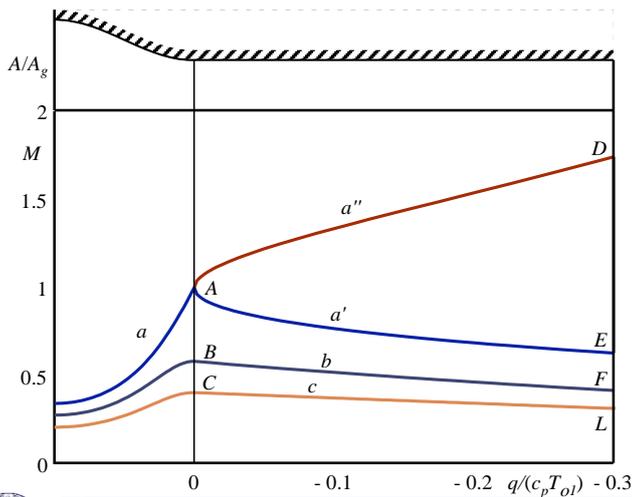
Per  $\pi_a > \pi^*$  la **variazione** è governata dalla variazione del fattore d'**efflusso**.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Per una **sottrazione** di **calore**, ovvero se il flusso termico è **negativo** ( $q < 0$ ) il funzionamento è totalmente diverso e le curve caratteristiche **ricordano** quelle di un ugello **convergente divergente**.

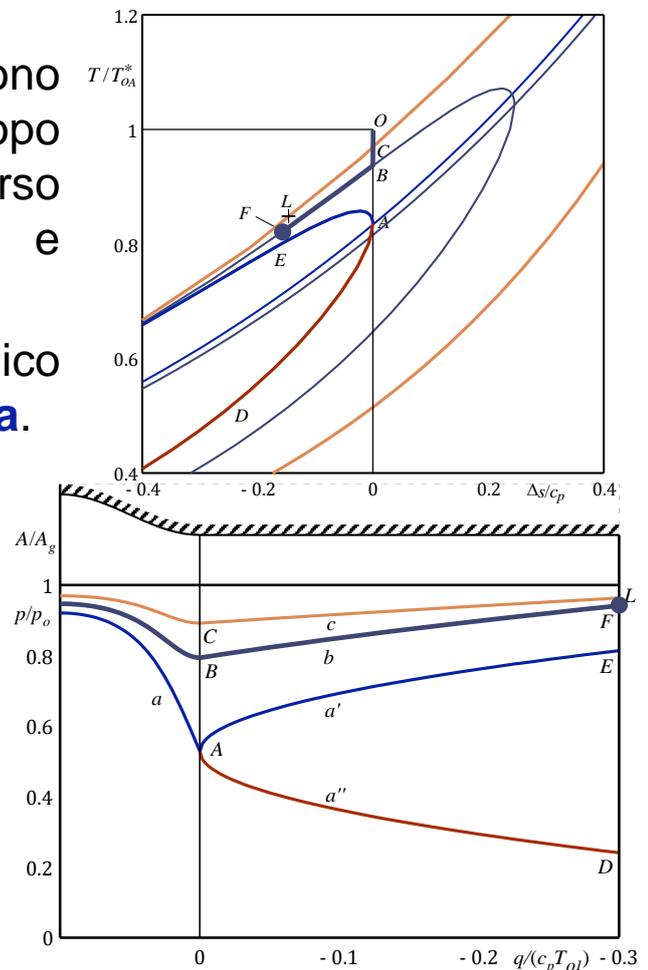
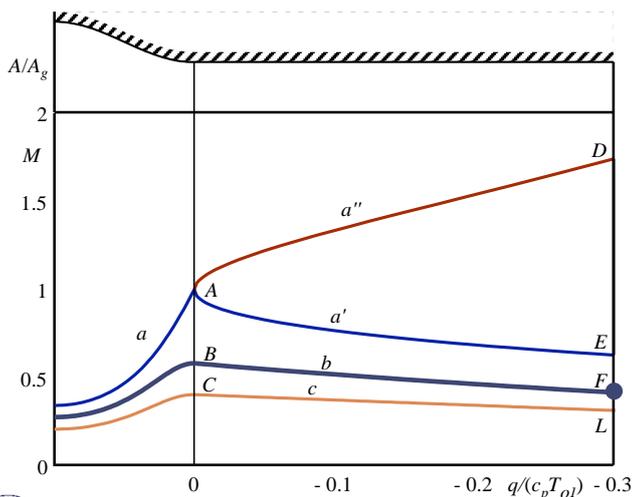
In questo caso il flusso evolve lungo la curva di Rayleigh verso **entropie decrescenti**.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

Se le condizioni all'uscita dell'ugello sono **subsoniche** (e.g. **curva b**), il fluido dopo l'espansione nell'ugello evolve verso entropie decrescenti **decelerando** e aumentando la sua **pressione**.

All'uscita del condotto il flusso è subsonico e quindi è rispettata la condizione di **Kutta**.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

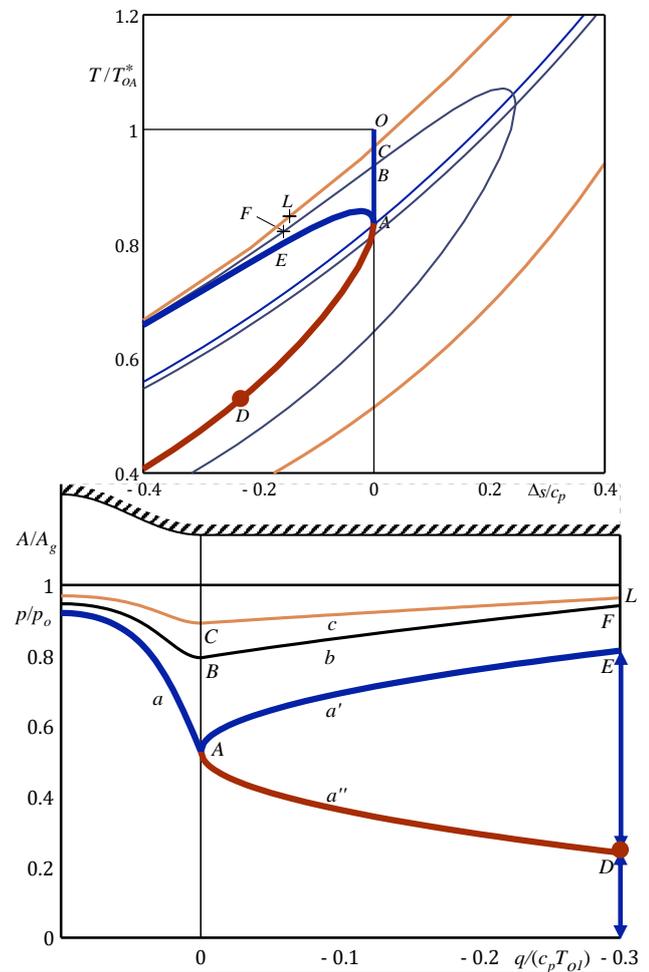
Se le condizioni all'uscita dell'ugello sono **soniche** il fluido può evolvere seguendo il ramo:

- **subsonico** della curva di Rayleigh
- **supersonico** della curva di Rayleigh.

Se  $\pi_a < \pi_D$  il fluido segue sicuramente la curva **supersonica** ed è presente un **ventaglio di espansione** all'uscita del condotto.

Se  $\pi_a = \pi_D$  il fluido segue la curva **supersonica** ed è rispettata la condizione di **Kutta**.

Se  $\pi_D < \pi_a < \pi_E$  il fluido segue la curva **supersonica** ed è presente un'onda d'urto obliqua all'uscita del condotto.



## Ugello convergente e condotto con scambio termico

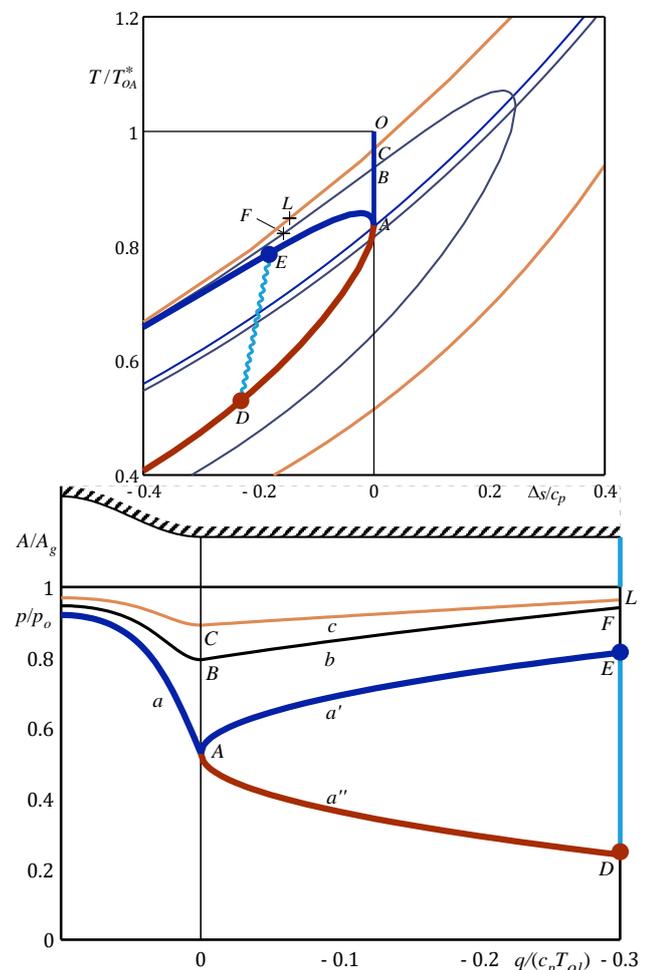
Se  $\pi_a = \pi_E$  il fluido può seguire la curva **subsonica** ed è rispettata la condizione di **Kutta**.

Si osserva che i punti **D** e **E**:

- trovandosi sulla **stessa** curva di **Rayleigh** hanno uguali valori di **G** e **I**;
- hanno **uguale entalpia totale H** perché si trovano alla stessa **ascissa**, cioè a partire dalle condizioni di ristagno è stata **sottratta** la stessa **quantità di calore**.

Quindi i punti **D** e **E** sono punti a monte ed a valle di un'onda d'urto **normale** che si trova all'**uscita** del condotto.

Per  $\pi_a = \pi_E$  sono possibili **entrambi** i funzionamenti seguendo sia la curva **subsonica** che quella **supersonica**.



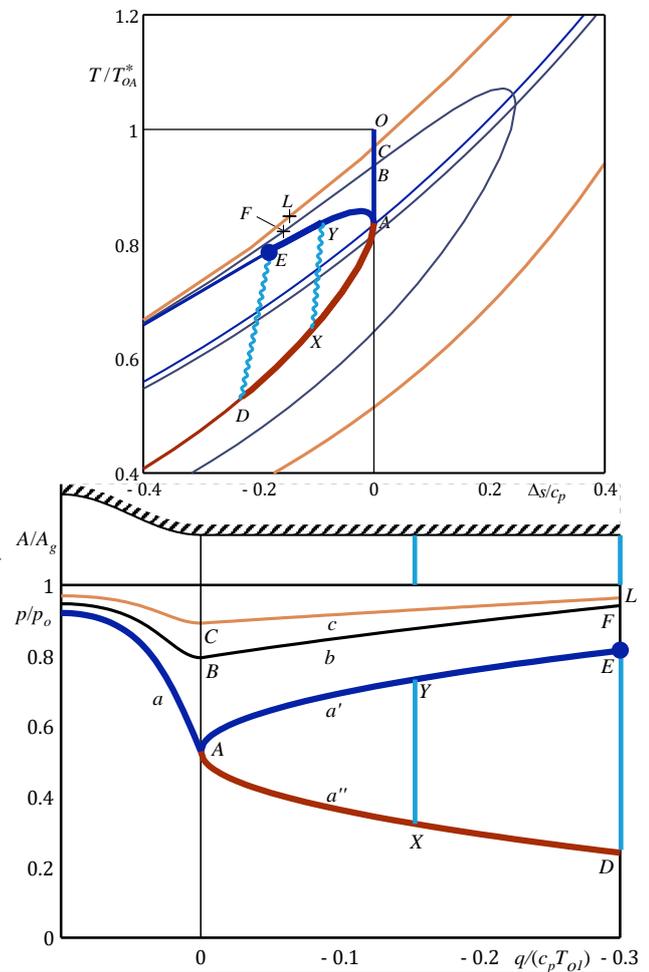
## Ugello convergente e condotto con scambio termico

In realtà, se  $\pi_a = \pi_E$  il funzionamento è ancora più **indeterminato** potendosi avere i funzionamenti lungo:

- la curva **subsonica**;
- la curva **supersonica** con onda d'urto all'uscita del condotto;
- curve del tipo **AXYE** con un'onda d'urto in una **qualunque sezione** del condotto.

Infatti con lo stesso ragionamento fatto per i punti **D** e **E** anche i punti **X** e **Y** rappresentano i punti a monte ed a valle di un'onda d'urto normale.

L'onda d'urto nel **condotto** è pertanto **metastabile**.

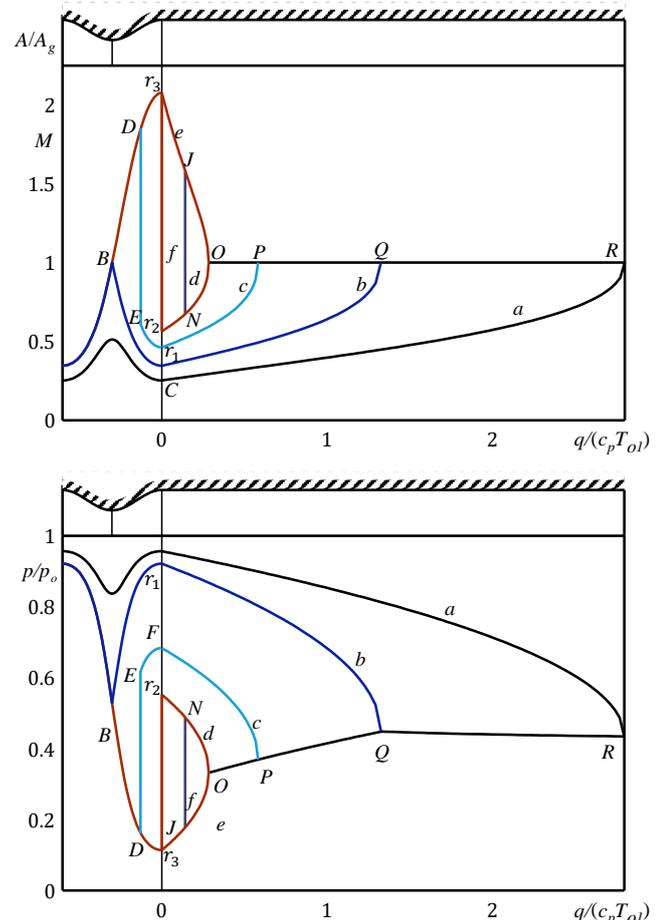


## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Un condotto alla **Rayleigh** collegato ad un ugello convergente divergente, sottoposto a un flusso di energia nel modo calore **positivo**, si comporta in modo **simile** a quello descritto per il moto alla **Fanno** e in figura si riportano le curve caratteristiche.

La sostanziale **differenza** con il moto alla Fanno è che, anche per moto strozzato nella gola, all'**uscita** dell'ugello l'**impulso specifico**  $I$  varia. Si percorrono quindi curve di **Rayleigh diverse**.

L'unica eccezione sono i punti  $r_2$  e  $r_3$  che hanno lo stesso impulso e si trovano sulla stessa curva di **Rayleigh**.

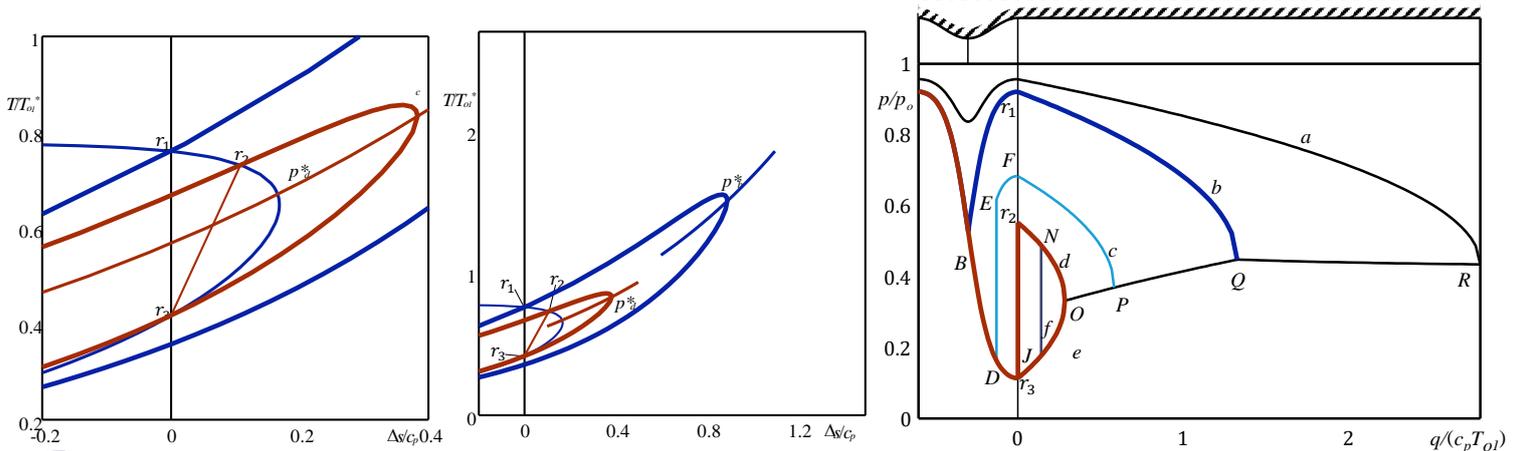


# Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

La posizione dei **punti caratteristici** all'uscita di un ugello convergente su un piano  $T$ - $s$  è più semplice utilizzando una curva di **Fanno**.

Per ora nelle figure (a sinistra un ingrandimento) sono rappresentate solo due curve di **Rayleigh**:

- quella **esterna** relativa al punto  $r_1$ ;
- quella **interna** relativa ai punti  $r_2$  e  $r_3$ .

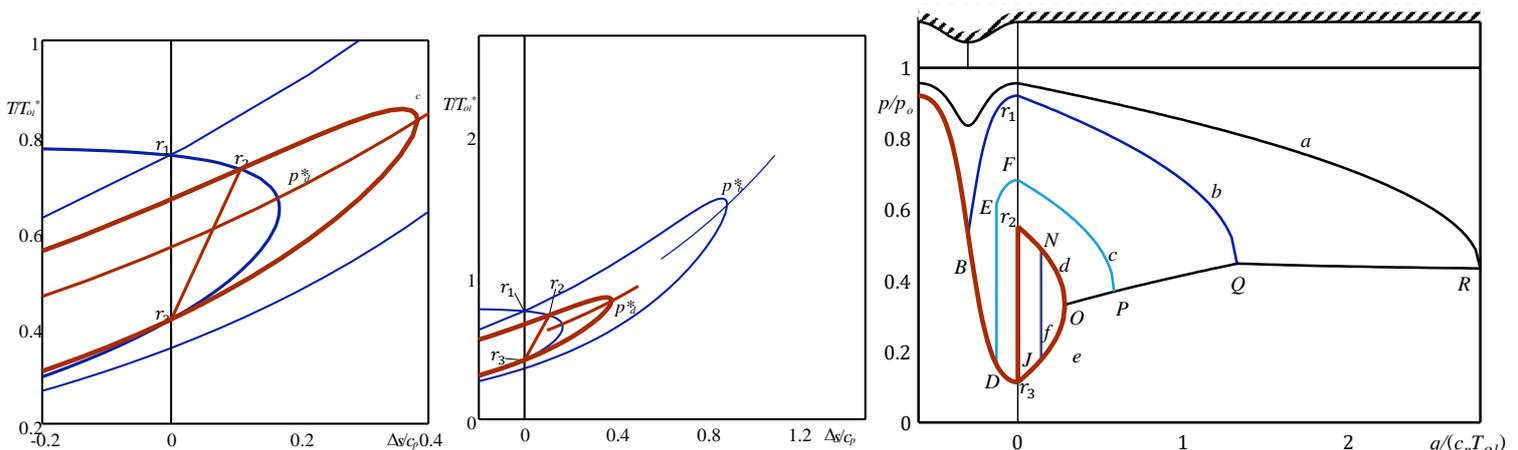


# Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Come per il caso del raffreddamento I punti sul ramo **subsonico** della curva di **Rayleigh** possono essere raggiunti direttamente o attraverso un'onda d'urto.

Nel diagramma di **pressione**, avendo la stessa entalpia totale, si trovano alla **stessa ascissa**.

Come già detto l'onda d'urto può essere **posizionata** in qualsiasi **posizione** ed è **metastabile**.

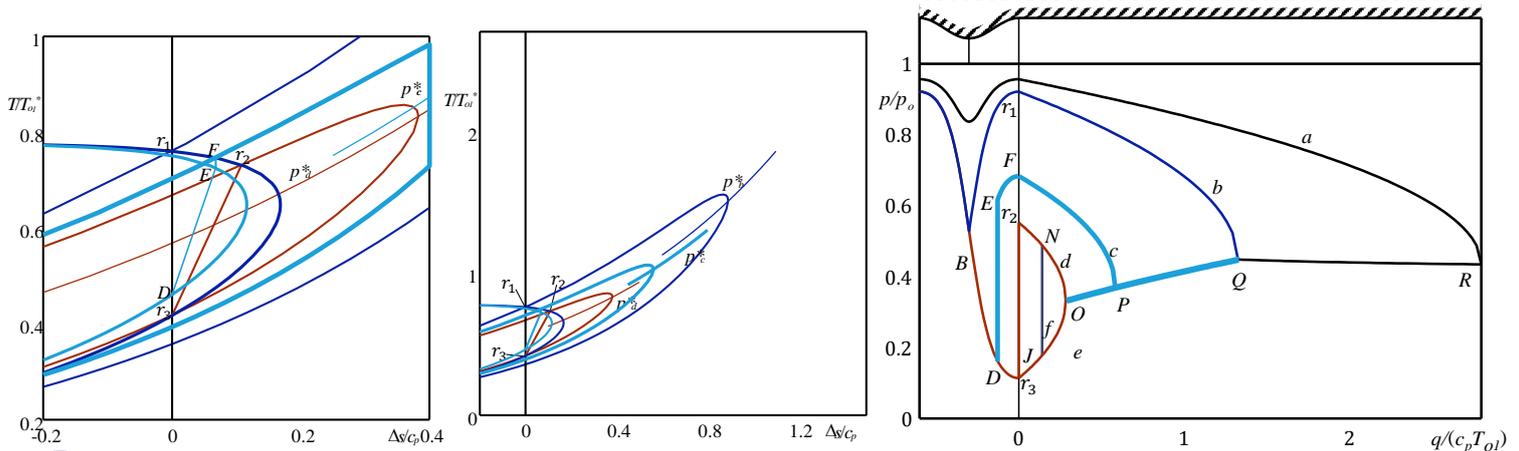


## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Ai punti compresi fra  $r_1$  e  $r_2$  corrispondono **infinite** curve di **Rayleigh**, una di queste è mostrata in figura.

Come si può notare dalla figura la **pressione critica cresce** spostandosi da  $r_2/r_3$  a  $r_1$ .

Le curve appena descritte sono relative ad uno **stesso** flusso di **massa** ed ad un **impulso specifico crescente** al tendere verso  $r_1$ .

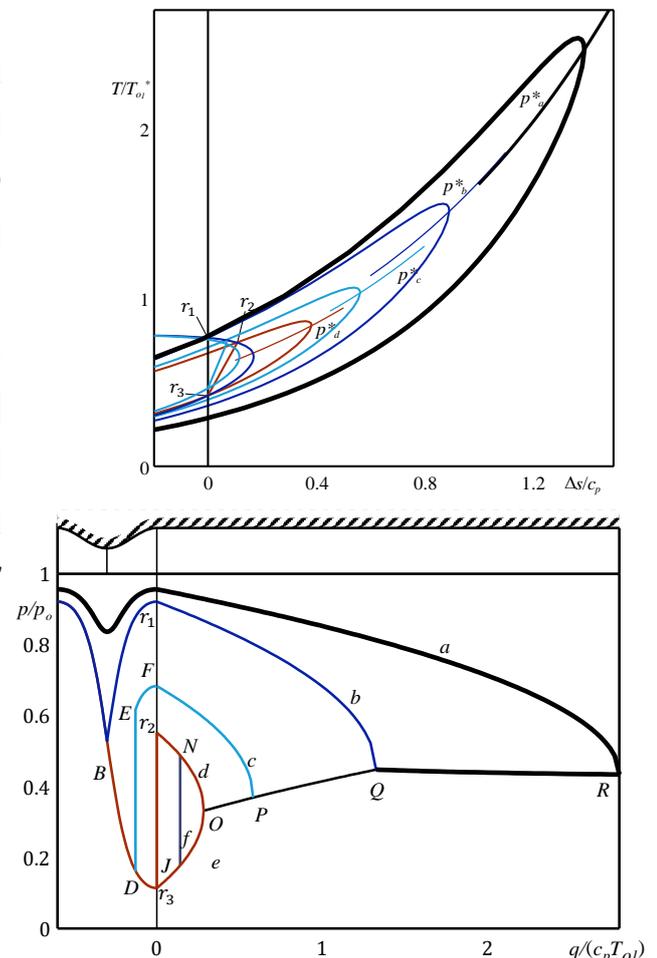


## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

I punti relativi ad un comportamento alla **venturi** sono associati a **differenti** valori del **flusso** di **massa** e dell'**impulso specifico** quindi si trovano su curve di Rayleigh ancora più **esterne**.

Come già detto per il caso dell'ugello solo convergente, al **diminuire** del numero di **Mach** all'ingresso del condotto la **pressione critica diminuisce debolmente**. Nel piano  $T-s$  la differenza fra le pressioni critiche è meno evidente.

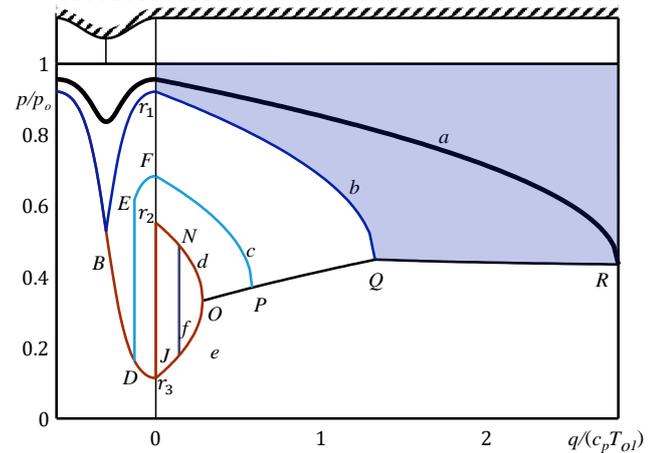
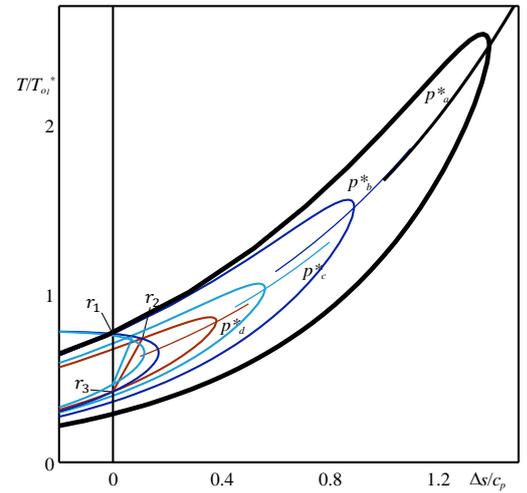
Il punto Q è quindi un punto di **massimo** per la **pressione critica**.



## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Per  $q > q_{r1}^*$  si possono seguire **solo** le curve di tipo **a** che si trovano al di sopra della curva **caratteristica b** e sono relative ad un funzionamento alla **venturi** nell'**ugello** ed un funzionamento al più sonico all'uscita del condotto.

Queste curve sono praticamente le stesse già viste e relative al caso dell'**ugello** semplicemente **convergente** seguito da un condotto alla **Rayleigh**.



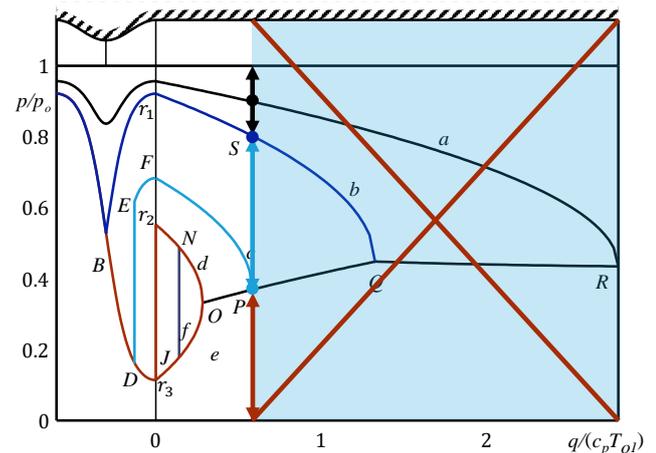
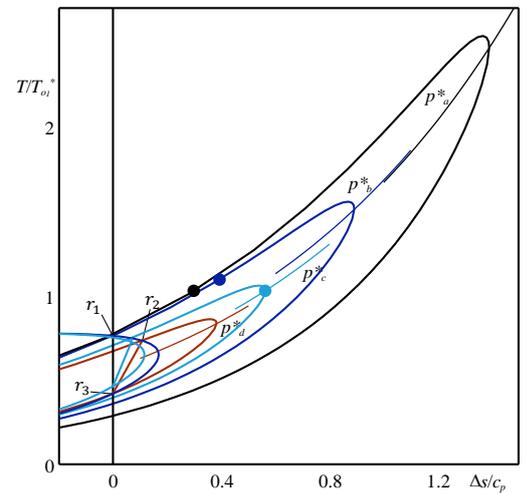
## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Per  $q_{r2}^* < q < q_{r1}^*$  al variare di  $\pi_a$  si ha:

Per  $\pi_a > \pi_S$  funzionamento alla **venturi** nell'**ugello** con uscita subsonica dal condotto; è **rispettata** la condizione di **Kutta**.

Per  $\pi_P < \pi_a < \pi_S$  funzionamento con **onda d'urto** nel **divergente** e uscita al più sonica dal condotto; è **rispettata** la condizione di **Kutta**.

Per  $\pi_a < \pi_P$  funzionamento con **onda d'urto** nel **divergente** e uscita **sonica** dal condotto; **non** è **rispettata** la condizione di **Kutta**.



## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

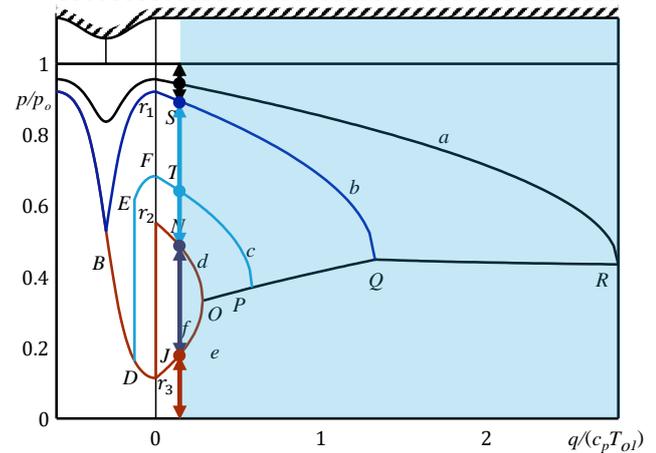
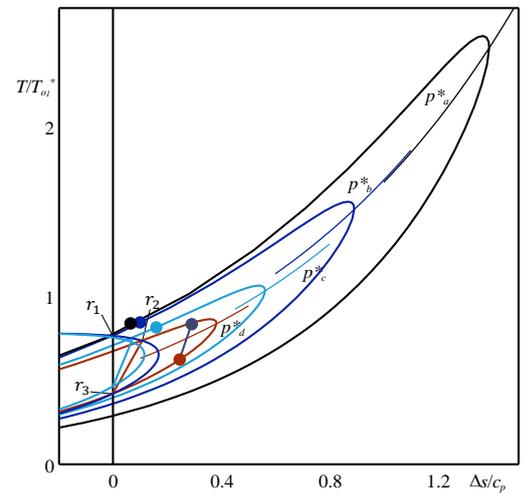
Per  $q < q_{r_2}^* = q_{r_3}^*$  al variare di  $\pi_a$  si ha:

Per  $\pi_a > \pi_S$  funzionamento alla **venturi** nell'**ugello** con uscita subsonica dal condotto; è **rispettata** la condizione di **Kutta**.

Per  $\pi_N < \pi_a < \pi_S$  funzionamento con **onda d'urto** nel **divergente**; è **rispettata** la condizione di **Kutta**.

Per  $\pi_J < \pi_a < \pi_N$  funzionamento con **onda d'urto obliqua** all'uscita del condotto; **non è rispettata** la condizione di **Kutta**.

Per  $\pi_a < \pi_J$  funzionamento **supersonico** con **ventaglio d'espansione** all'uscita del **condotto**; **non è rispettata** la condizione di **Kutta**.



## Ugello convergente divergente e condotto alla Rayleigh

Come già detto per  $\pi_a = \pi_N$  il funzionamento è con **onda d'urto** nel **condotto** e la **posizione** dell'onda è **indeterminata**.

Si deve evidenziare che questa condizione particolare si ha solo se la **pressione ambiente** è **esattamente uguale** a quella del punto  $N$ .

