

Vollständige und unvollständige Ähnlichkeit

Modelltheorie

Vollständiger
Ähnlichkeit

Modell



Π_1', Π_2', \dots

unvollständige
Ähnlichkeit

Großausführung.

Π_1, Π_2, \dots



TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT

FLUID
SYSTEM
TECHNIK

Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme

$$\Pi_i' = \Pi_i$$

$$i=1 \dots n-\tau$$

$$\Pi_1' \neq \Pi_1$$

$$\Pi_i' = \Pi_i$$

$$i=2 \dots n-\tau$$

φ, Re, Ma, \dots

unabhängigen dimensionless Prozess.
abhängig

2, 4

04.07.2012

n

4

Prof. Dr.-Ing. Peter Pelz
Sommersemester 2012
Vorlesung 18 F 123

Häufig gibt man die Anisotropie
in der Reynoldszahl an.

$$Re' \neq Re$$

Masstössfaktor $M := \frac{Re'}{Re} \neq 1$

Aus der Forderung vollständige Anisotropie folgt,
dass die Produkte der Massstössfaktoren gleich eins sind



TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT

FLUID
SYSTEM
TECHNIK

Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme



$$\varphi' \stackrel{!}{=} \varphi$$

$$\Leftrightarrow \frac{\dot{V}'}{n' d'^3} \stackrel{!}{=} \frac{\dot{V}}{n d^3}$$

$$\frac{\dot{V}'/\dot{V}}{\frac{n'}{n} \left(\frac{d'}{d} \right)^3} \stackrel{!}{=} 1$$

$$\frac{M_{\dot{V}}}{M_n M_\alpha^3} \stackrel{!}{=} 1$$



$$\psi \stackrel{!}{=} \psi'$$

$$Re \stackrel{!}{=} Re'$$

$$\frac{M_v}{M_n \circled{M_\alpha^3}} \stackrel{!}{=} 1$$

$$\frac{M_n \circled{M_\alpha^2}}{M_s} \stackrel{!}{=} 1$$

$$\psi \stackrel{!}{=} \psi'$$

$$\frac{M_{gH}}{\circled{M_\alpha^2} M_n^2} \stackrel{!}{=} 1$$

$$M_\alpha = \frac{\alpha'}{\alpha} = \chi \stackrel{2.8.}{=} \frac{1}{10}$$

$$M_n = \chi^{-2}$$

$$M_v = \chi \circled{?}$$

$$M_{gH} = \chi^{-2} \circled{?}$$



$$\frac{P_s}{\rho n^3 d^5} = \lambda \quad \text{Leistungsziffer.}$$

Test $[\rho n^3 d^5] = \frac{M}{\tau^2} \frac{1}{T^3}$

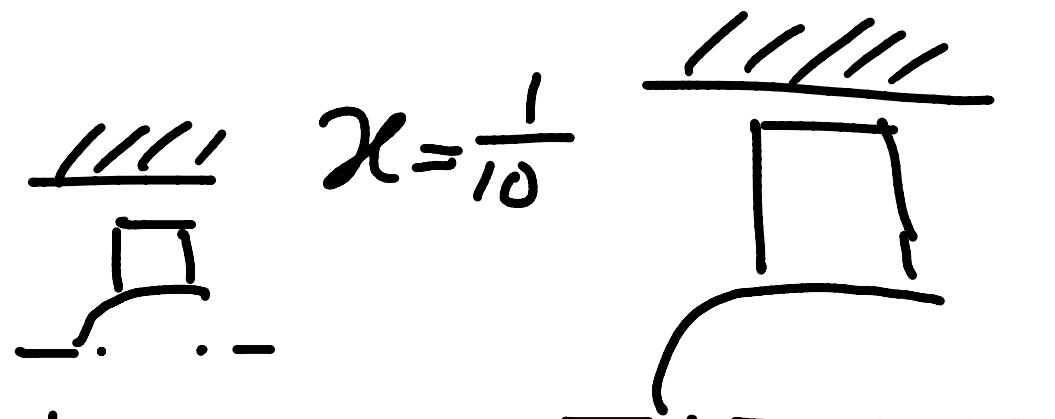
$$\frac{M}{\tau^2} \frac{1}{T}$$

$$M_{P_x} = M_n^3 M_\alpha^5 = (\kappa^{-2})^3 \kappa^5$$
$$= \kappa^{-1}$$

~D. Gössen

$$M_{gH} \stackrel{!}{=} 1$$

$$M_{Re} = \chi$$



$$Re' = 10^4$$

$$Re' = 10^5$$

$$\Delta \gamma = \gamma - \gamma': \gamma'(\gamma, Re') < \gamma(\gamma, Re)$$

04.07.2012



TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT

FLUID
SYSTEM
TECHNIK

Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme



Vorlesung der Vierkugelroden
bei unvollständiger Ähnlichkeit: Scaling
Anwendung.

Ineffizienz $\epsilon = 1 - \gamma = \frac{P_{\text{loss}}}{P_e} \rightsquigarrow P_e = \epsilon P_{\text{ns}}$

Totale Differential

$$df(x, y)$$

$$d\epsilon = \frac{\partial P_e}{P_{\text{ns}}} - \frac{P_{\text{loss}}}{P_{\text{ns}}} \frac{\partial P_{\text{ns}}}{P_{\text{ns}}}$$

$$= \epsilon \frac{\partial P_e}{P_e} - \epsilon^2 \frac{\partial P_{\text{ns}}}{P_e}$$

$$\epsilon \approx 0.1$$

$$\epsilon^2 \approx 0.01$$

$$= \epsilon \frac{\partial P_e}{P_e} + O(\epsilon^2)$$



$$d\varepsilon \approx \varepsilon \frac{dp_e}{p_e}$$

$$\frac{d\varepsilon}{\varepsilon} = \frac{dp_e}{p_e}$$

$$\frac{d\varepsilon}{\varepsilon} = \frac{dc_e}{c_e}$$

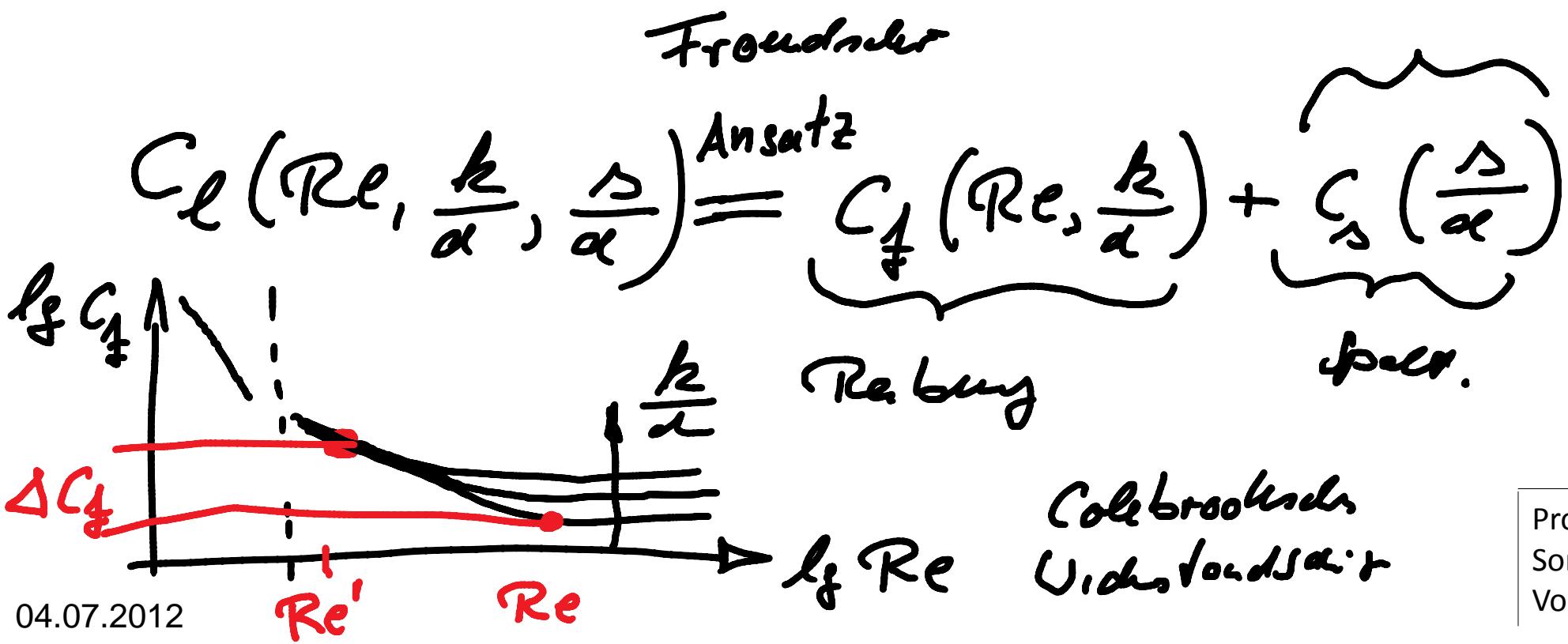
$\frac{df}{f}$ nennt man ein Logarithmus änder.

$$P_e \approx g n^2 d^2 C_e$$

$$C_e (Re, k/d, \beta/d)$$

Die logarithmische Ähnlichkeit von
Trägheits- und Verlustbeiwert $C_L(Re, \frac{k}{\alpha}, \frac{\Delta}{\alpha})$
der Maschine sind bis auf
Ordnung C^2 gleich.

vgl. FST Modell.



TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT



Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme



$$\frac{d\varepsilon}{\varepsilon} = \frac{dc_e}{c_e}$$

$$\frac{\Delta\varepsilon}{\varepsilon} = \frac{\Delta c_4}{c_1}$$

Aufwortsgleich

Aufworts ist physikalisch begründbare Extrapolation.

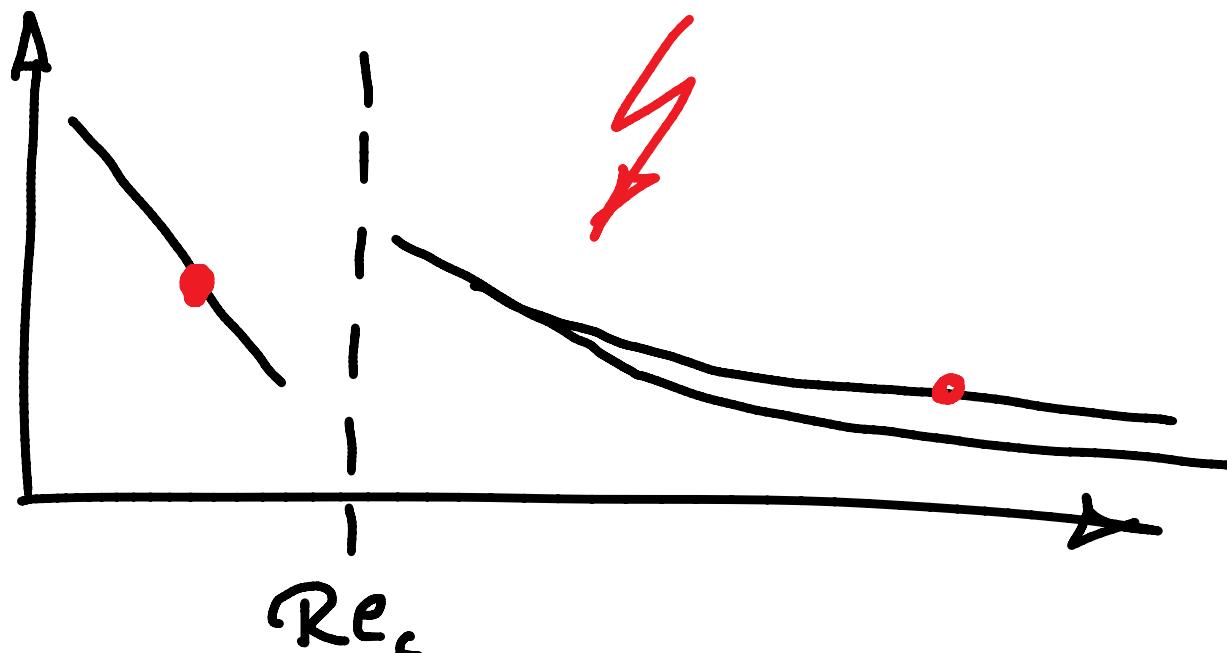
Ackley: Aufweitung funktioniert
nicht, wenn verzweigt
Wird über eine Verzweigung
(Instabilität, Bifurcation)
hinauf aufgew. und.

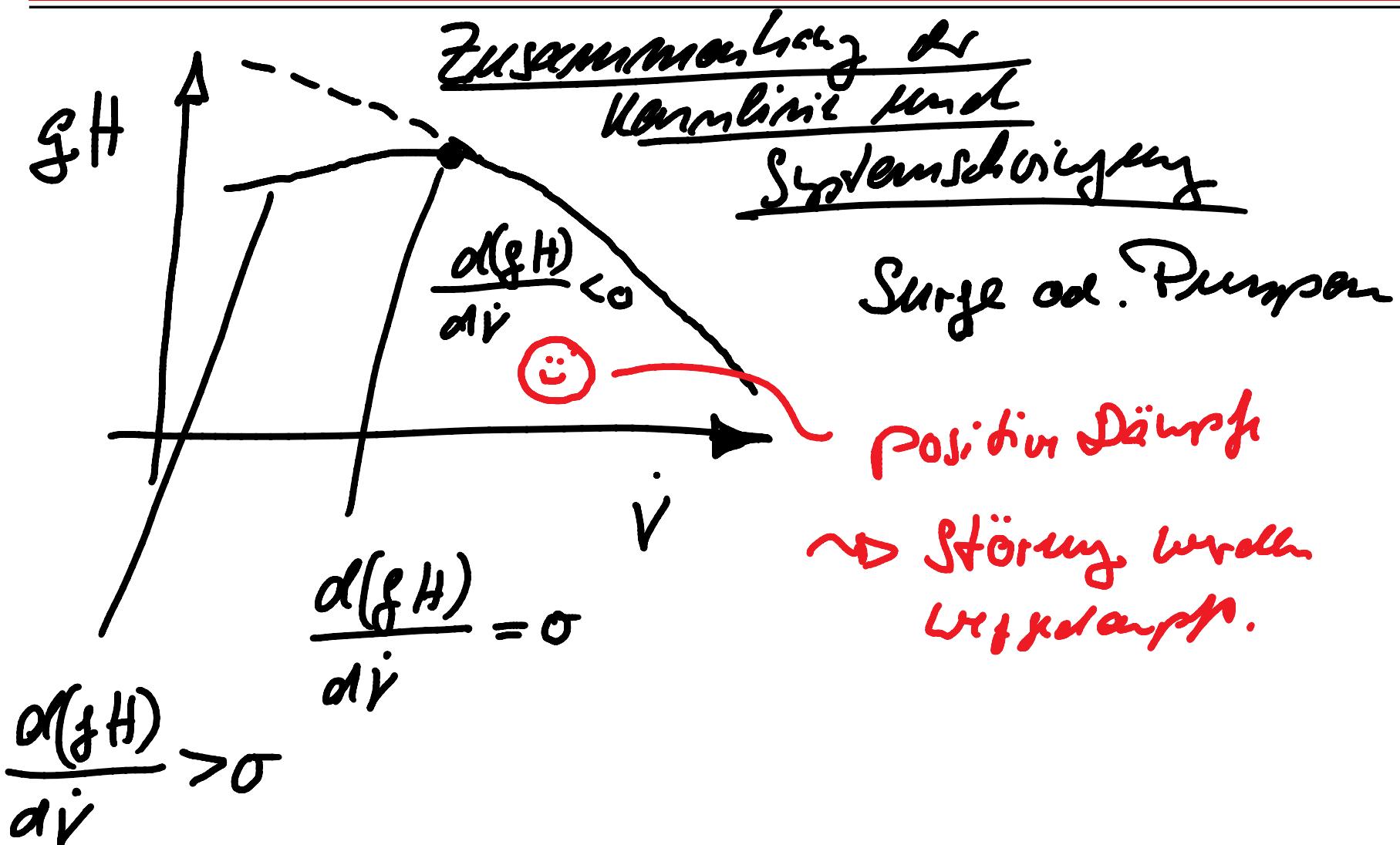


TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT

FLUID
SYSTEM
TECHNIK

Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme





:(→ kann zu einer
negativen Dämpfung } Auf jeden
Fall führen?

Energiequelle
Anfangsenerg. + Trägheit + Nachdruckkraft
|| || || Kapazität.

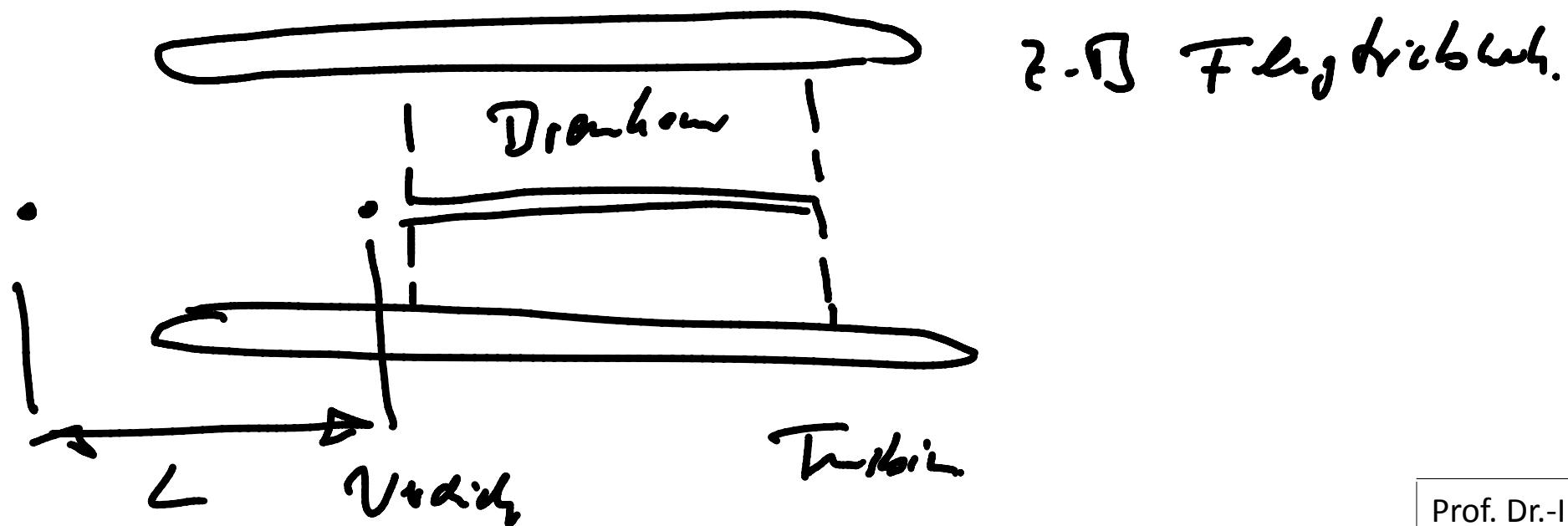
Maschine

Rohrleitung

||
||

Volumenspeicher

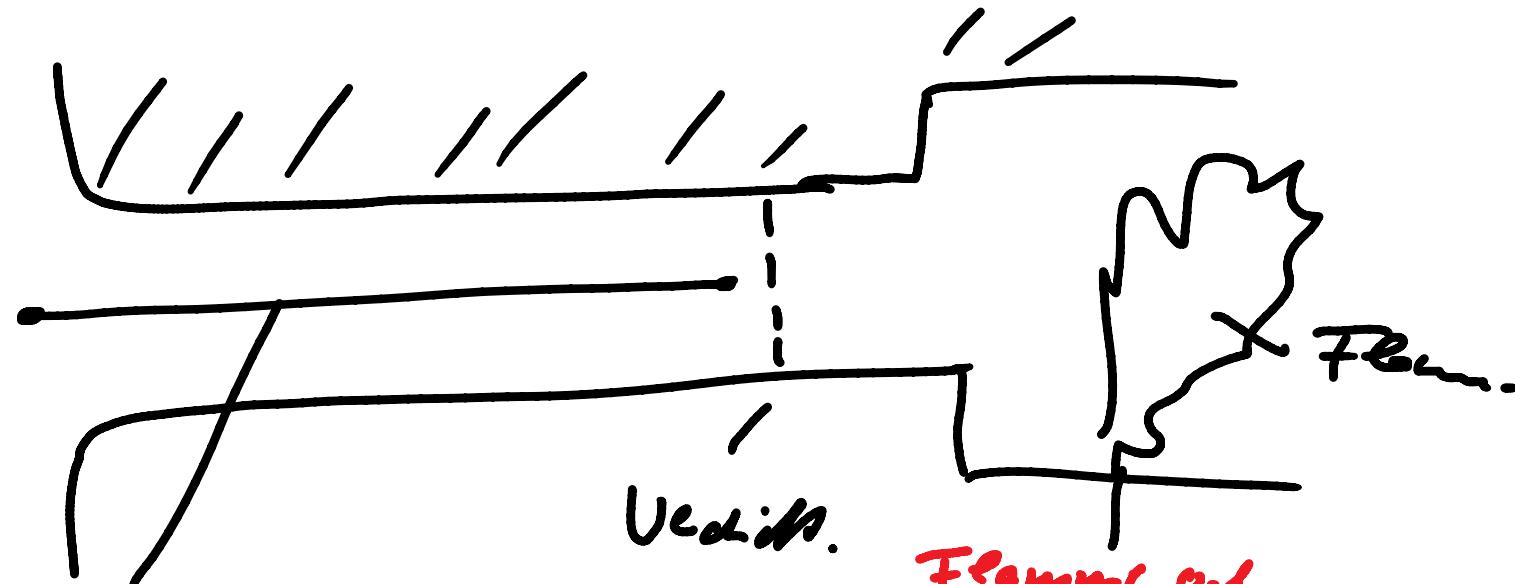
Rohrleitung Speicher



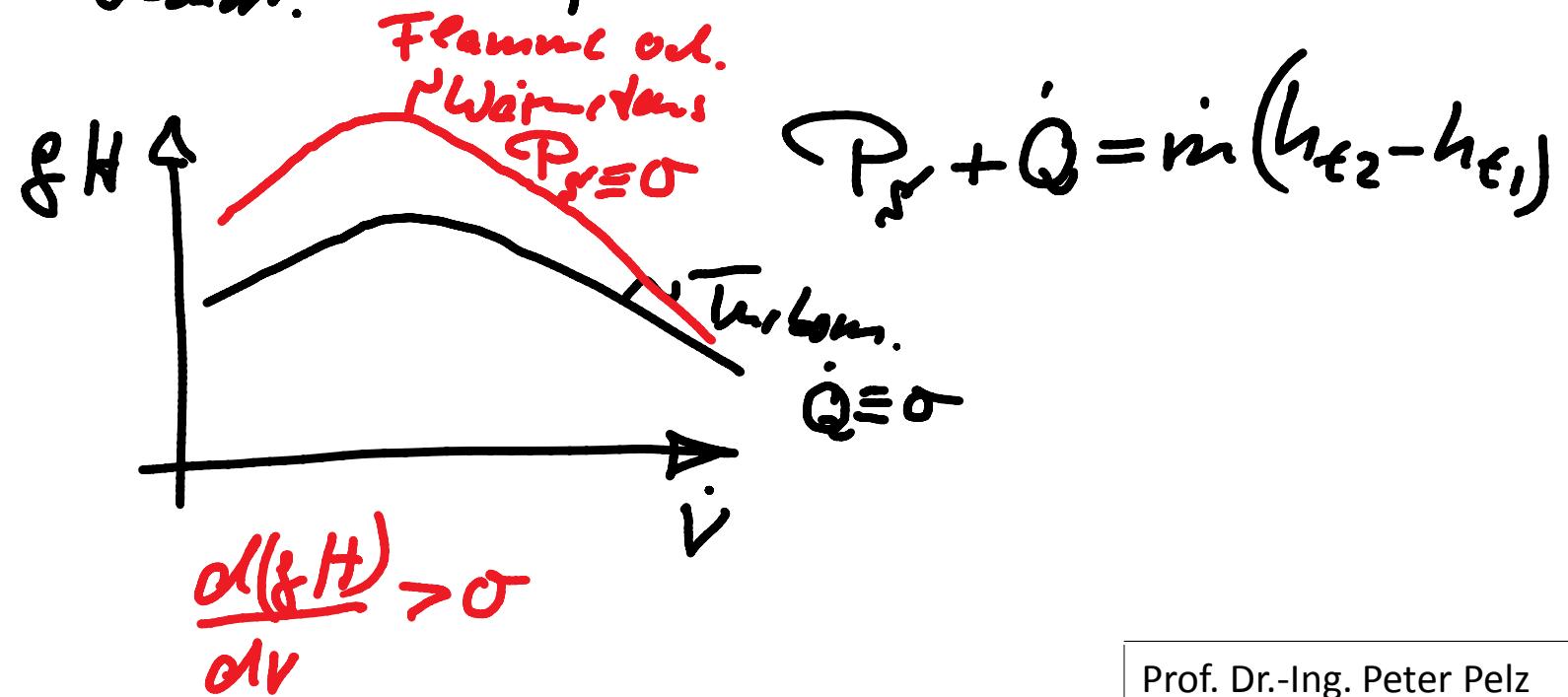
TECHNISCHE
UNIVERSITÄT
DARMSTADT

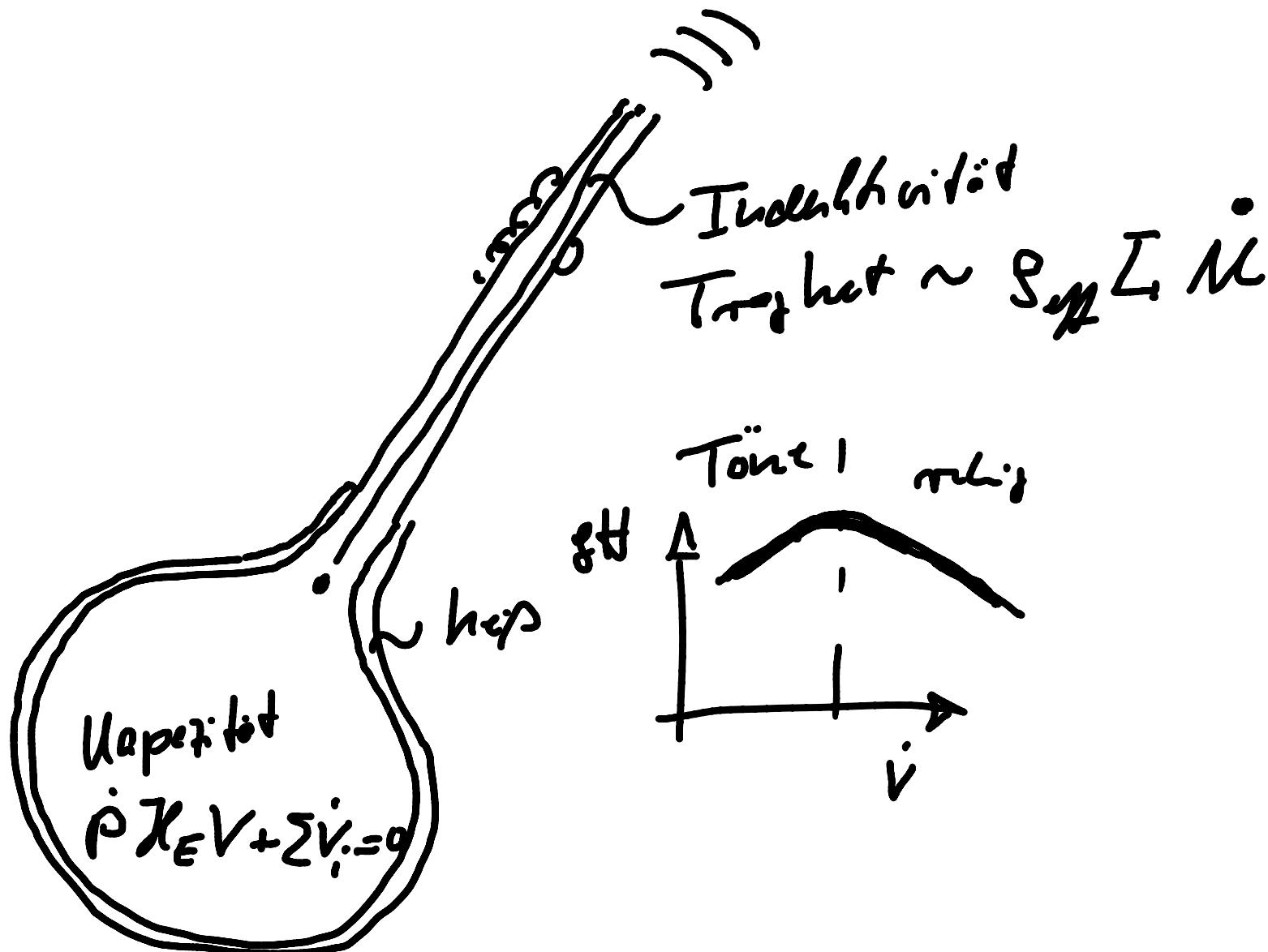
FLUID
SYSTEM
TECHNIK

Grundlagen der
Turbomaschinen und
Fluidsysteme



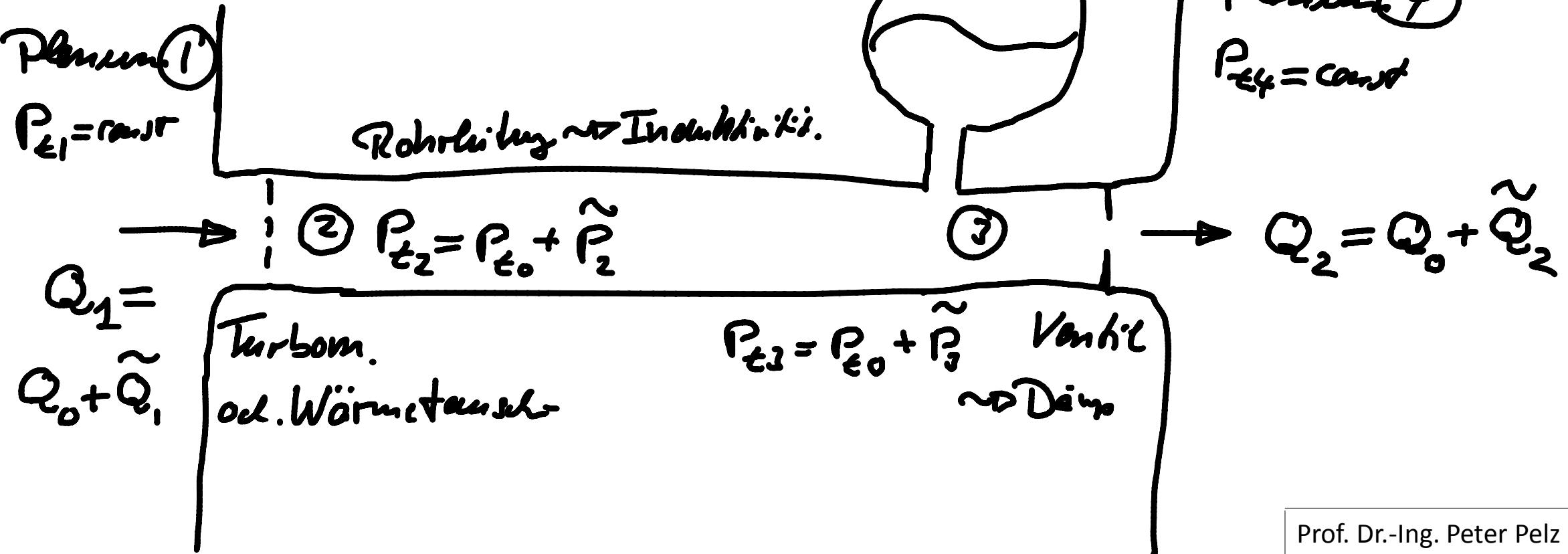
Tröpfchen
Innendruck d.
 $\dot{Q} = 0$





Thermoakustische Instabilität.
Lord Rayleigh .. Theory of Sound

Im Modell sollen Anfahrt, Tragheit und
Kopetzität als diskrete Partikel dargestellt und
(Wird notwendig?)





$$P_{t2} - P_{t3} = \rho_0 \frac{\ell}{A} \dot{Q}_1$$

instationärer Betrieb für $\varsigma = \varsigma_0 = \text{const.}$

Tragheit
Inertial.

$$\underbrace{P_2 + \frac{\rho}{2} u_2^2 + \rho g z_2}_{P_{t2}} = \underbrace{P_3 + \frac{\rho}{2} u_3^2 + \rho g z_3}_{P_{t3}} + \int_0^l \rho i u ds + \underbrace{\Delta P_L}_{\equiv 0}$$

Storausatz $P_t = P_{t0} + \tilde{P}_s$.

$$\tilde{P}_2 - \tilde{P}_3 = \rho_0 \frac{\ell}{A} \dot{\tilde{Q}}$$

$$\frac{d}{dt} \left(\frac{Q}{A} \right) = \frac{\dot{Q}}{A} \rho_0$$

$$\begin{aligned} \text{elast. } \Delta u &\hat{=} \Delta P \\ \zeta &\hat{=} \rho_0 \frac{\ell}{A} \quad i \hat{=} Q, \dot{v} \end{aligned}$$