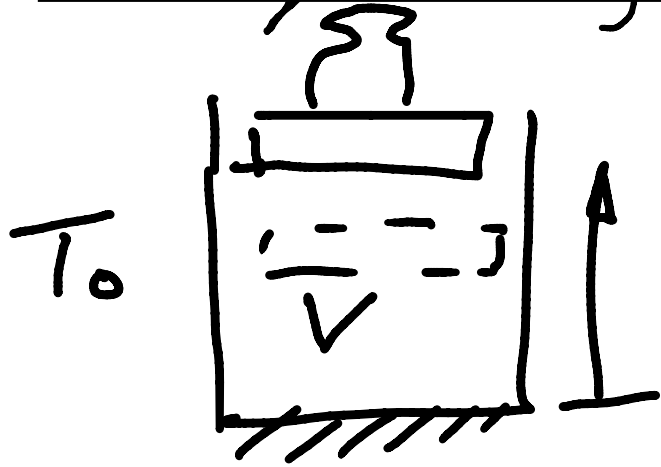


# Störungsrechnung; Drallsatz



$$V = V_0 + zA$$

$$P_0 = P_a + \frac{mg}{A}$$

1. Konti

$$\dot{V} + A \dot{z} = 0$$

2. Energie

$$\dot{p}V + \gamma A \dot{z} p + (\gamma - 1) k N (T - T_0) = 0$$

3. thermisch Zustandsgl.

$$p = \rho R T \quad \text{⊗}$$

$$\dot{q}_n = k(T - T_0)$$

Newton

Anfangsbedingung:

$$p(0) = P_0$$

$$T(0) = T_0$$



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Linearisieren: Störansatz  
Perturbation method

Lit. Milton van Dyke: Perturbation-  
method.

Störungsprobleme

reguläre

Typ der Dgl.  
bleibt v. Wert.

Singuläre

Typ der Dgl.  
ändert sich.

↳ Grenzschichttheorie  
Ludwig Prandtl.



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Empfehlung: Milton van Dyke:  
Album of Fluid Motion

---



①

$$p = p_0 + \tilde{p}$$
$$T = T_0 + \tilde{T}$$
$$\rho = \rho_0 + \tilde{\rho}$$
$$V = V_0 + \tilde{V} \quad \tilde{V} = \hat{z} A \sin(\Omega t)$$

$$O(\tilde{p}) \approx \varepsilon$$

①  $(\tilde{p})$  Ordnung von  $\tilde{p}$



$$\mu \frac{d\mu}{dx} \sim \frac{M_\infty^2}{L}$$

$\sim$  von der Ordnung

---

Spurk: Kopf: hydrodynamisch Lösung  
Kopf 12: Grenzschicht/Kerni.

Einksetzen des Störansatzes  
in das Algebra Dgl-System

$$\dot{\tilde{p}}(V_0 + \tilde{V}) + \tilde{V}(\dot{p}_0 + \dot{\tilde{p}}) = 0$$

$$\dot{\tilde{p}}V_0 + \tilde{V}\dot{p}_0 + \mathcal{O}(\varepsilon^2) = 0$$

$$\dot{\tilde{p}}V_0 + \tilde{V}\dot{p}_0 \approx 0$$



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Prof. Dr.-Ing. Peter Pelz  
Sommersemester 2012  
Vorlesung 15 F 78



$$\tilde{\rho} \dot{V}_0 + \tilde{V} \gamma P_0 + (\gamma - 1) \sqrt{k} \tilde{T} = 0$$

$$\tilde{P} = \tilde{P} R T_0 + P_0 R \tilde{T}$$

$$\tilde{P} \dot{V}_0 + \tilde{V} P_0 = 0$$

Föhnwindphän.



Harmonische Anregung, da lineares System.

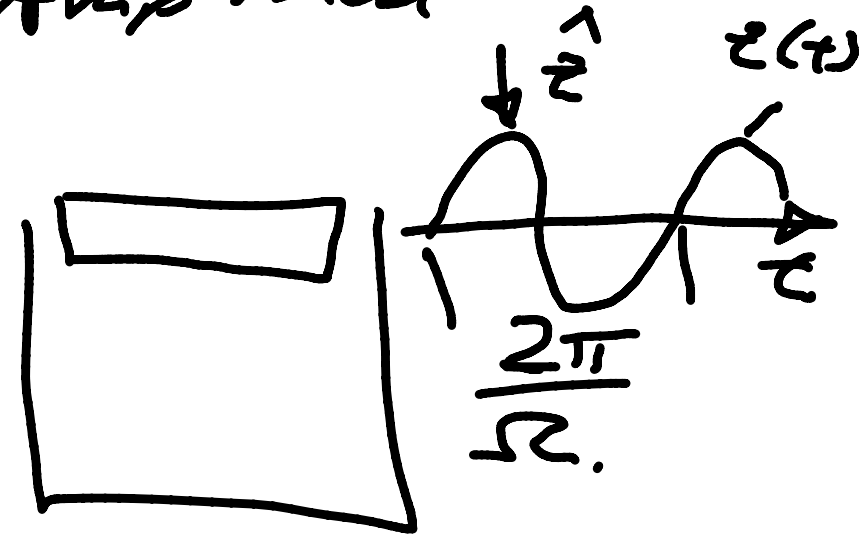
Ansatz.  $\tilde{p} = p_0 p_+ e^{i\Omega t}$

$p_+$  ist eine dimensionslose Amplitude

$$\tilde{T} = T_0 T_+ e^{i\Omega t}$$

$$\tilde{V} = V_0 V_+ e^{i\Omega t}$$

$$\tilde{\rho} = \rho_0 \rho_+ e^{i\Omega t}$$





$$\underbrace{i\Omega s_0 s_+ e^{i\Omega t}}_{\varphi_2} + \underbrace{V_0 + V_0 V_+}_{e^{i\Omega t}} i\Omega s_0 = 0$$

$$\begin{aligned} \pi_1 \quad s_+ + V_+ &= 0 \\ \pi_2 \quad P_+ + \gamma V_+ - c(\gamma-1) \frac{\sqrt{k T_0}}{\Omega V_0 P_0} T_+ &= 0 \\ P_+ &= s_+ + T_+ \end{aligned}$$

$\pi_2 \sim \frac{f_r}{\sqrt{r}} = \frac{\sqrt{r}}{2\pi}$

→ Durch „stark Hinschaun“ folgen aus  
den DfN. die dimensionslose Produkte.  
→ inspektive Dimensionsanalyse.



# Übergeschwindigkeit



$$K_+ := c_+ = \frac{\text{dynamische Größe}}{\text{kinematische Größe}} = \frac{P_+}{V_+}$$

▷ Kompressionsmodell

$$K := \frac{1}{\gamma} \gamma V \frac{dP}{dV}$$

Nach  $\gamma$  ableiten

$$\kappa = \frac{1}{\gamma}$$



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

$$K_+ = \frac{P_+}{V_+} = \frac{1 + \underbrace{\Omega \lambda}_{\triangleq \pi_2}}{1 + \frac{1}{\gamma} i \Omega \lambda}$$

$$\lambda := \frac{V_0 \rho_0 c_p}{\sqrt{k}}$$

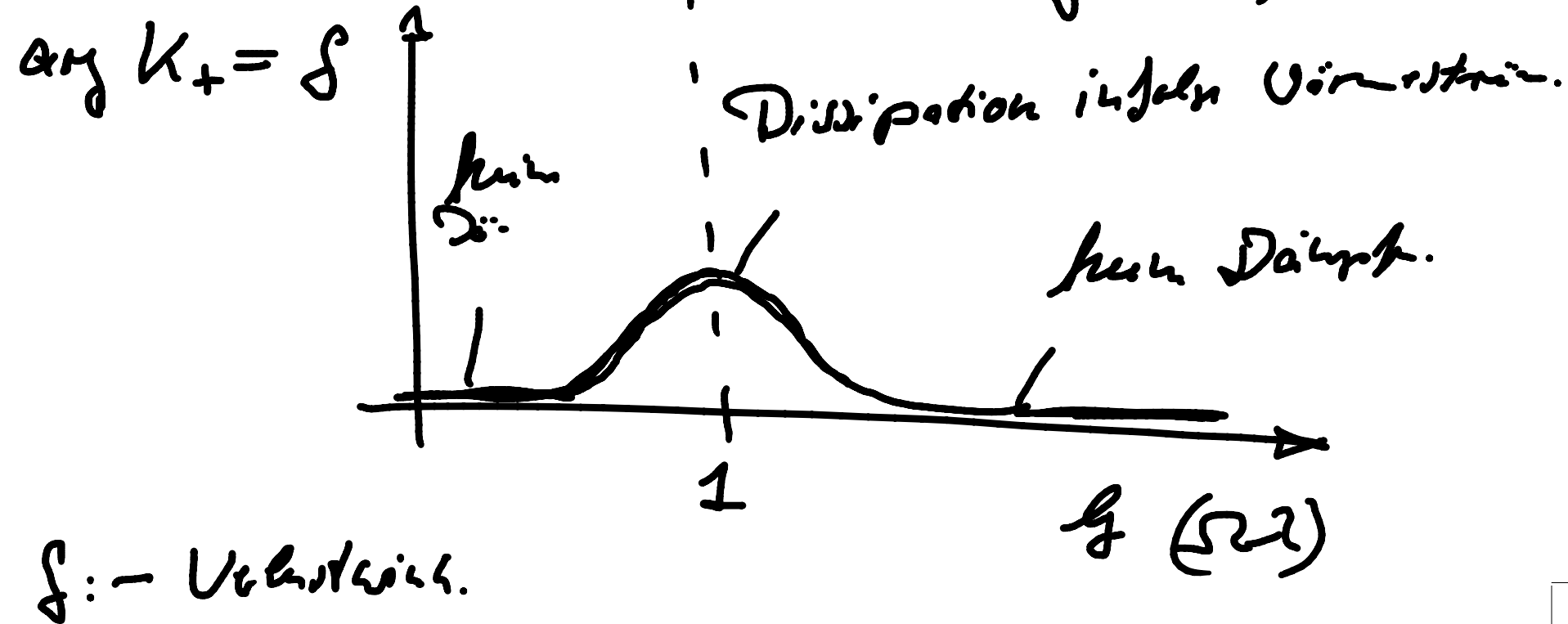
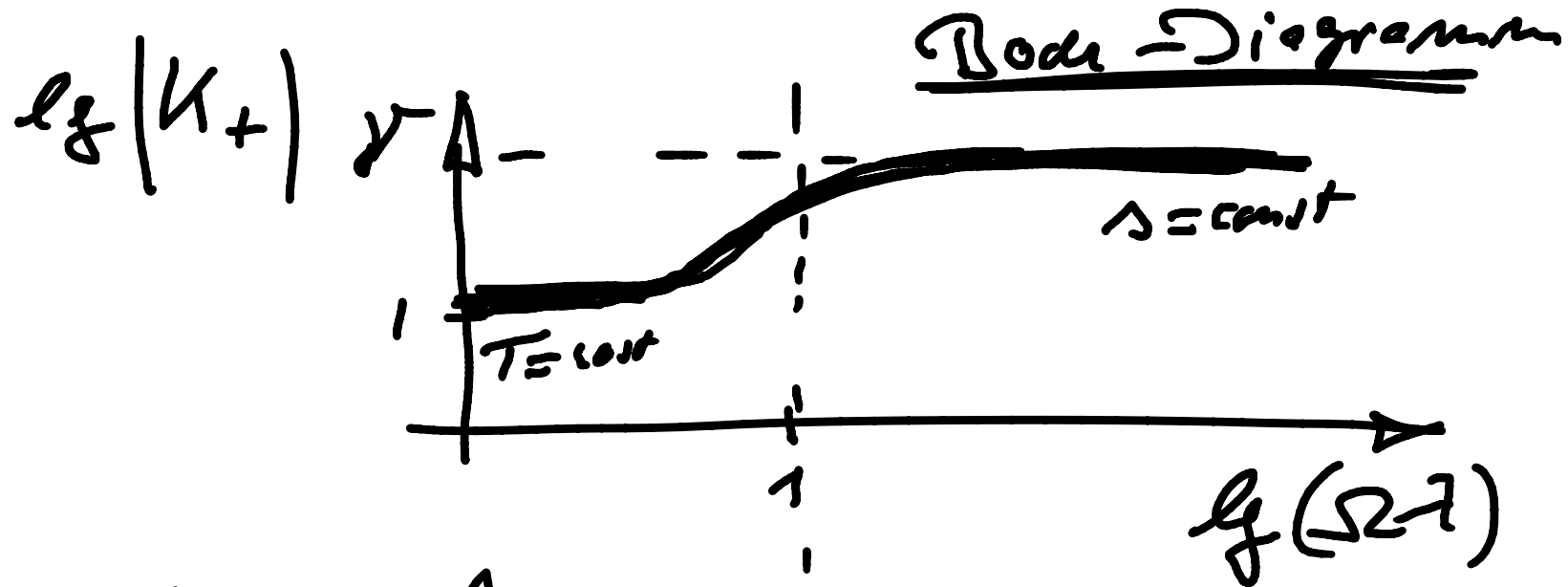
chemisch Relaxationszeit  
des Systems.



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT

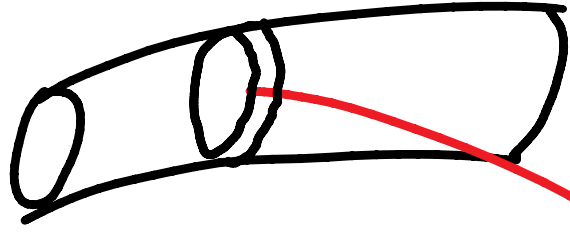


Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme



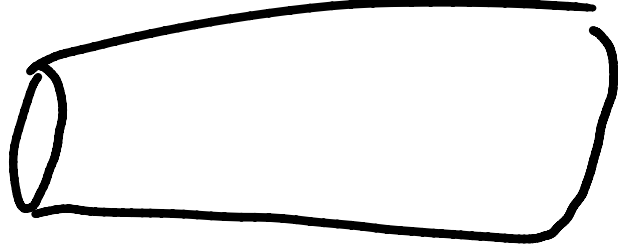
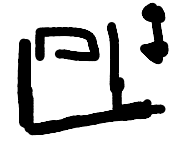
$\varphi$ : - Verlustwink.

Rückblick: Non-diskal

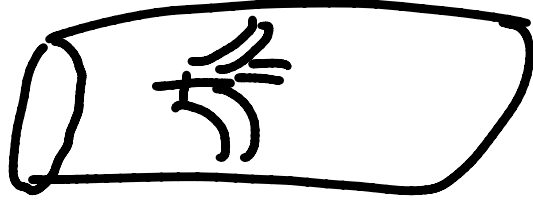


Wass-  
lini  
ein  
Turbom.

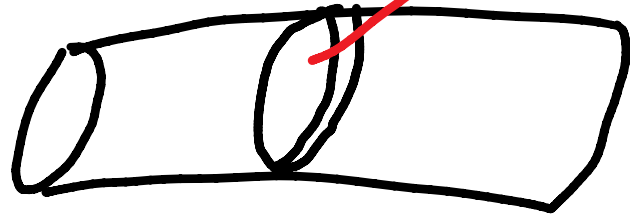
Energiegleich.



Drehsch



Impulsrad



2.-Naphthalin



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Charakter-  
istika

# Drehsatz

Trussell: über die Historie des Drehsatzes.

1756 Leonard Euler hat den Drehsatz als unabhängiges Axiom erkannt

axiale Komponente des Drehsatzes:  
Eulersche Turbinenformel.

In der Strömungsmechanik kann der Drehsatz aus dem Impulssatz hergeleitet werden.



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Prof. Dr.-Ing. Peter Pelz  
Sommersemester 2012  
Vorlesung 15 F 86

In der differentiellen Formulierung  
der Drehstrecke  $\Leftrightarrow$  Symmetrie des  
Spannungstensors.

$$\varepsilon_{ij} = \varepsilon_{ji}$$

Die zeitliche Änderung des Drehes  
eines materiellen Körpers ist  
gleich dem Normale  $\nabla$  auf der Körper



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Prof. Dr.-Ing. Peter Pelz  
Sommersemester 2012  
Vorlesung 15 F 87

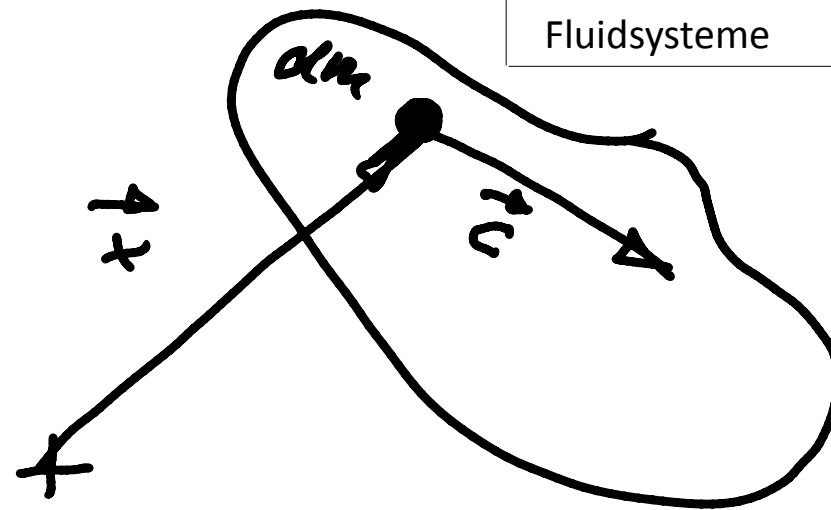


$$\text{Dreh } \vec{D} = \int d\vec{D}$$

$$= \int \vec{x} \times d\vec{I} = \int_V \vec{x} \times \rho \vec{c} dV$$

~~$$\neq \vec{x} \times \int d\vec{I}$$

$$\int \vec{I}$$~~



$$\nabla \int x \sin x dx \neq x \int \sin x dx$$

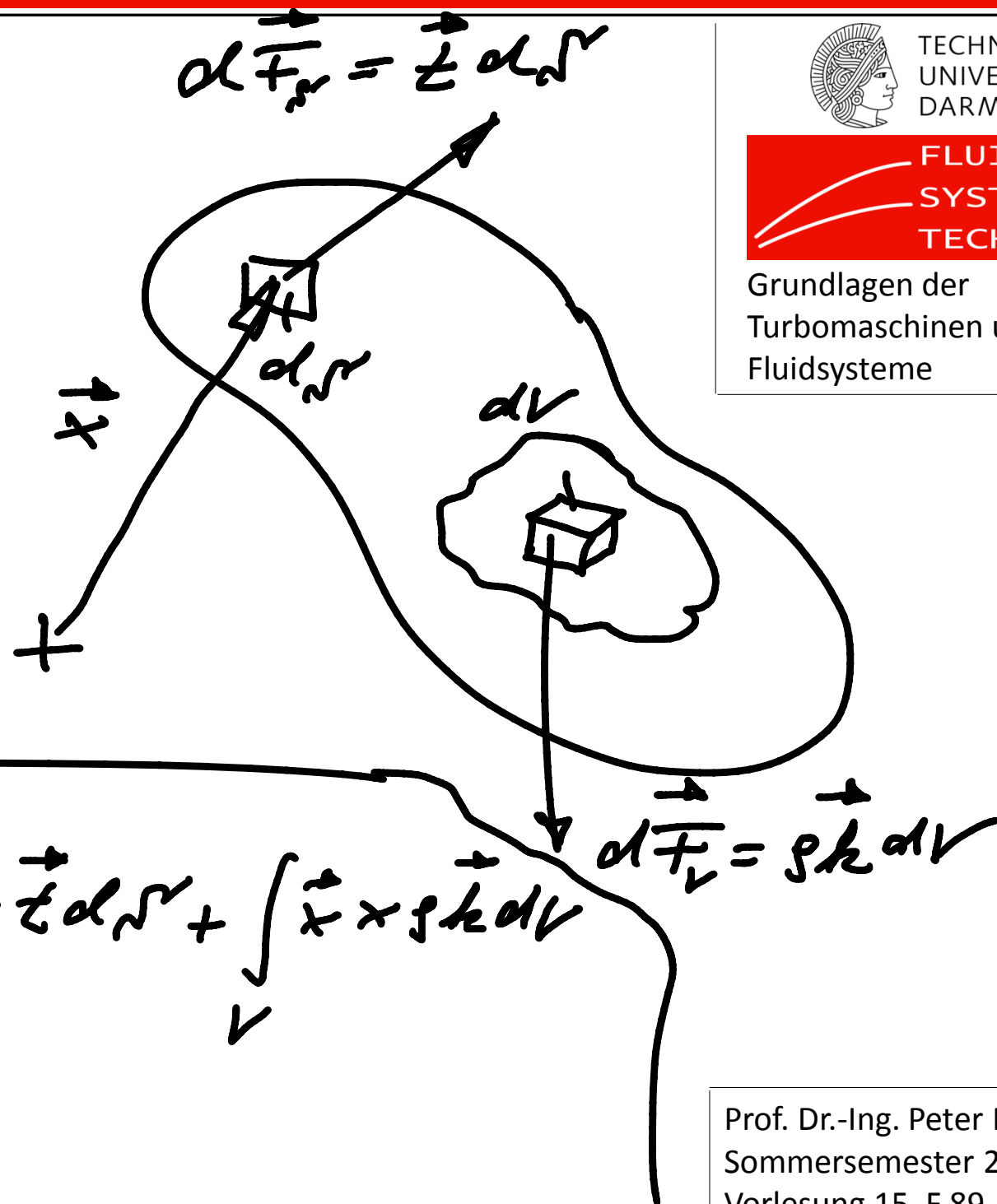




Moment

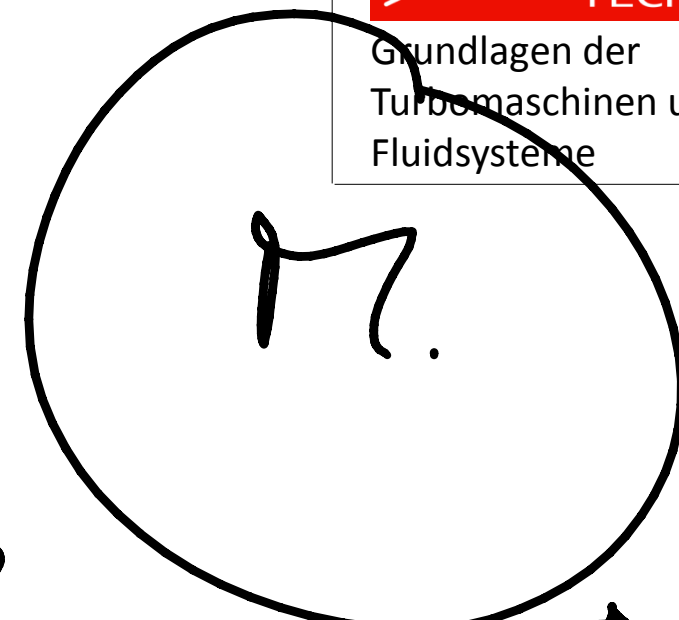
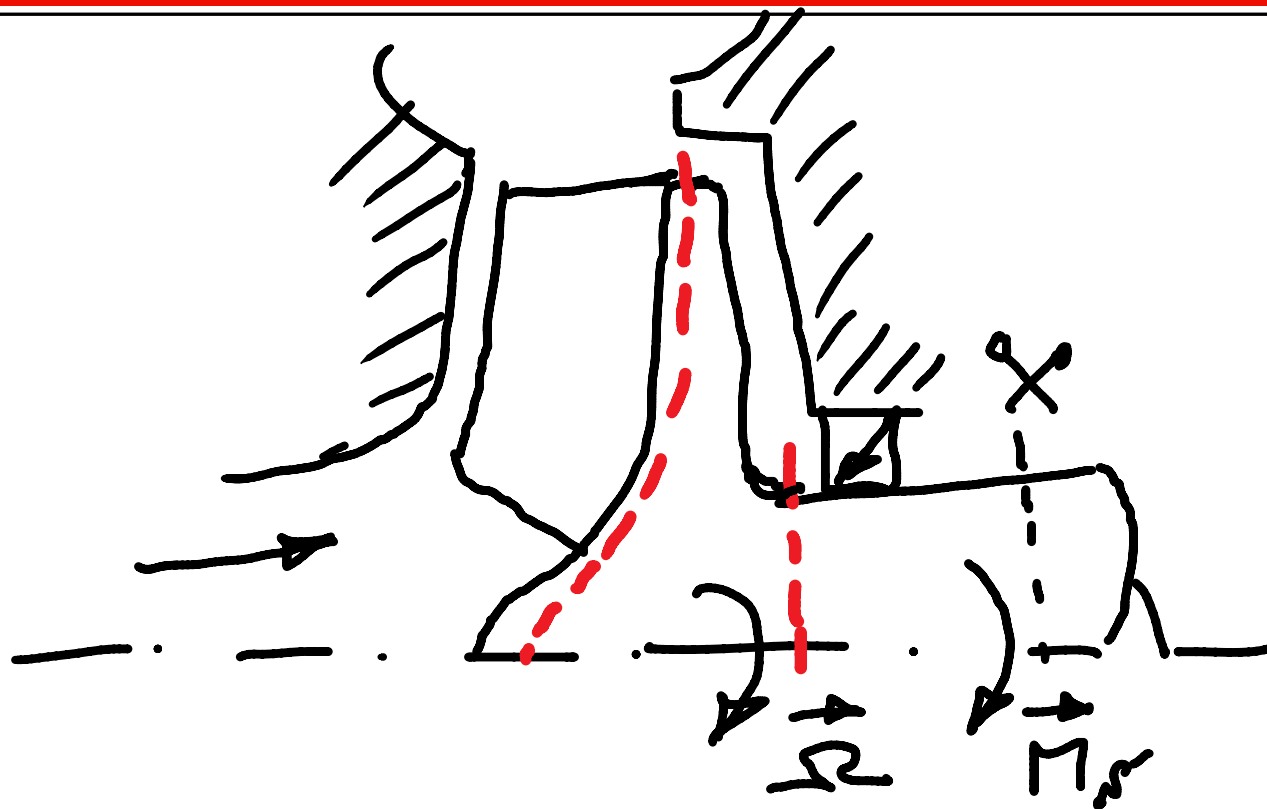
$$\vec{M} = \oint \vec{x} \times \vec{t} \, dS$$

$$+ \int \vec{x} \times \rho \vec{h} \, dV$$



$$\frac{D}{Dt} \int_{V(t)} \vec{x} \times \rho \vec{c} \, dV = \oint \vec{x} \times \vec{t} \, dS + \int \vec{x} \times \rho \vec{h} \, dV$$





$$P_{\text{rot}} = \Omega \cdot M_{\text{rot}}$$

$$\Omega = \Omega e_z$$

$$P_{\text{rot}} = \Omega e_z \cdot M_{\text{rot}}$$

$$= \Omega M_{\text{rot}z} ?$$

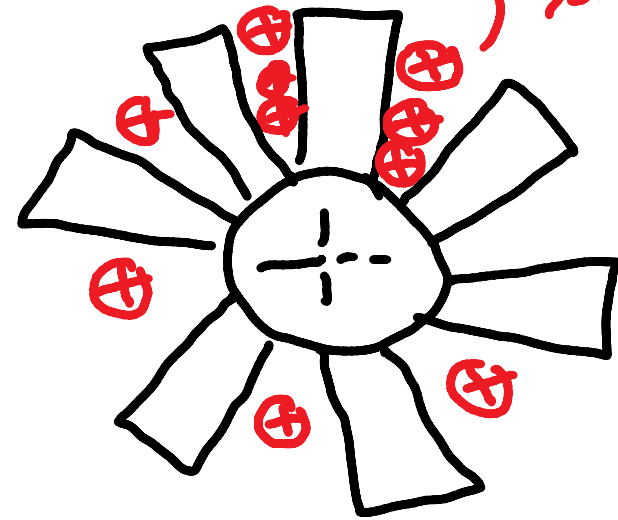
*Drehmoment*

Für die Leistungsübertragung  
ist die axiale Komponente  
der Drallsche Wdh.!

Wenn ein System ideal funktioniert ist,  
dann

$$\vec{D} = D_z \vec{e}_z.$$

$$\vec{D} = D_z \vec{e}_z \vec{e}_z + 0.$$



hydraulische od.  
aerodynamische  
Wdh.

Hydraulische Wdh. tritt beim sog.  
rotating stall / Ventilatorherzen



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme

Prof. Dr.-Ing. Peter Pelz  
Sommersemester 2012  
Vorlesung 15 F 91

---

$$\frac{\partial}{\partial t} : dM_{s2} = d\dot{m} (\tau_2 c_{u2} - \tau_1 c_{u1})$$

Euler Turbinenaplik

---



TECHNISCHE  
UNIVERSITÄT  
DARMSTADT



Grundlagen der  
Turbomaschinen und  
Fluidsysteme