

PN1

Besprechung der 5. Vorlesung

30.11.2020

Prof. Dr. Jan Lipfert und Prof. Dr. Ralf Jungmann

WS 2020/2021

Einstiegsfrage “Hammer and feather drop”



<https://youtube.com/watch?v=ZVfhztkK9zl>

Einstiegsfrage “Hammer and feather drop”

Fuer den Fall (vom Loslassen bis zum Aufschlag)
von Hammer und Feder gilt:

- ~~(A)~~ Die Aenderung der **kinetischen** Energie ist bei beiden gleich
- ~~(B)~~ Die Aenderung der **potentiellen** Energie ist bei beiden gleich
- (C) Die **Summe der Aenderungen** der kinetischen und potentiellen Energie ist fuer beide gleich
- ~~(D)~~ A, B und C sind korrekt

Wiederholung: Kinetische Energie

$$a = \text{const.} \quad \Rightarrow \quad v = at + v_0 \quad x = \frac{1}{2}at^2 + \underbrace{v_0 t + x_0}_{=0}$$

$\hookrightarrow v_0 = 0$

$$\Delta r = \frac{1}{2}at^2 \quad \text{mit } v = at \quad \Rightarrow \quad \Delta r = \frac{1}{2} \frac{v^2}{a} \quad (\Leftrightarrow) \quad v^2 = 2 \Delta r \cdot a$$

$$(\Leftrightarrow) \quad v = \sqrt{2 \Delta r \cdot a} \quad F = m \cdot a \quad \Rightarrow \quad v = \sqrt{2 \Delta r \cdot \frac{F}{m}}$$

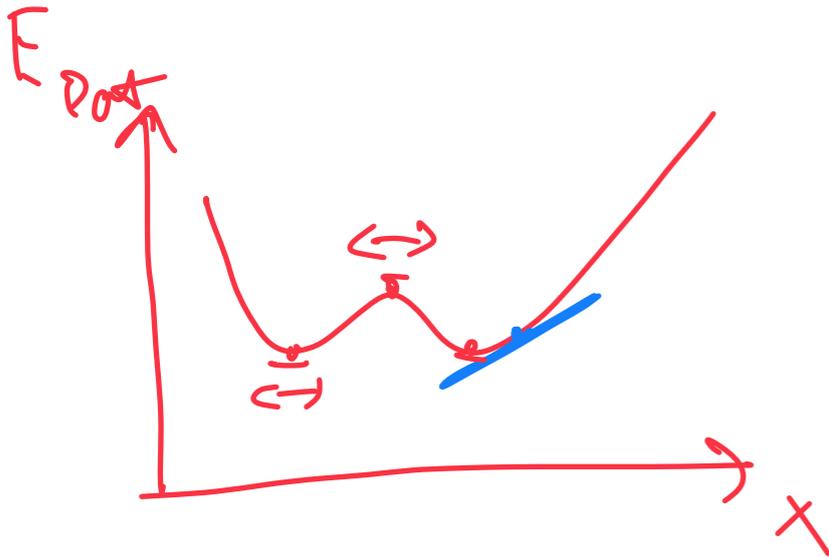
$$\Rightarrow W = F \cdot \Delta r \quad \Rightarrow \quad v = \sqrt{\frac{2}{m} \cdot W} \quad (\Leftrightarrow) \quad W = \frac{1}{2} m v^2 = E_{\text{kin}}$$

$$\underline{\underline{\Delta E_{\text{kin}} = \frac{1}{2} m v^2}} \quad \hookrightarrow m_H \neq m_F \quad ; \quad \Delta E_{\text{pot}} = m \cdot g \cdot \Delta h \quad \hookrightarrow m_F \neq m_H$$

Energieerhaltung: $\Delta E_{\text{mech}} = \Delta E_{\text{kin}} + \Delta E_{\text{pot}}$

Potentielle Energie-“Landschaft”

Graphische Darstellung der potentiellen Energie



$$F = - \frac{d E_{pot}}{d x}$$

Steigung $\hat{=}$ Kraft

Protein faltung

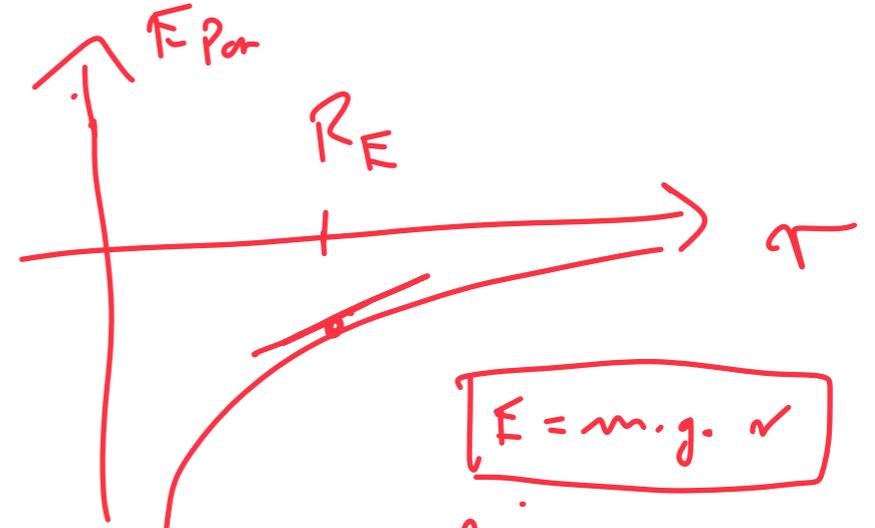
$$E_{pot, G} = - \frac{G \cdot m \cdot M}{r}$$

no gewährt

dan

$$E(r = \infty) = 0$$

$$F_G = - \frac{d E_{pot, G}}{d r} = - \frac{G m M}{r^2}$$



$$E = m \cdot g \cdot r$$

lineare Näherung

- Steigung = -Kraft
- Minima = stabile Gleichgewichtslagen
- Maxima = labile Gleichgewichtslagen

Satellit im Gravitationsfeld

$$\vec{F}_G = -G \frac{Mm}{r^2} \cdot \frac{\vec{r}}{|\vec{r}|} = -G \frac{Mm}{r^2} \cdot \frac{1}{r} \quad \text{↳ Einheitsvektor} \quad G = 6,67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{s}^2}$$

⇒ Bedingung: $F_G = F_{ZP}$; Kräftegleichgewicht

$$\omega = \frac{2\pi}{T} = \frac{v}{r} \quad ; \quad v = \frac{\Delta x}{\Delta t} = \frac{2\pi r}{T} = \omega r$$

$$G \frac{Mm}{r^2} = \underbrace{m \omega^2 r}_{F_{ZP}}$$

F_G

Geostationäre Satelliten



Geostationäre Satelliten

Ein Satellit der Masse $m = 500 \text{ kg}$ soll in eine geostationäre Umlaufbahn gebracht werden. Man spricht von einer geostationären Umlaufbahn eines Satelliten, wenn er die gleiche Winkelgeschwindigkeit wie die Erde hat und somit scheinbar fest über einem Punkt der Erdoberfläche steht.

Welche sind geostationäre Satelliten?

- a) ISS
- b) Kommunikationssatelliten
- c) GPS-Satelliten
- d) Wettersatelliten

Masse Satellit = 500 kg
Erdradius = 6400 km
Erdmasse = $5,97 \times 10^{24} \text{ kg}$

Wie viele davon gibt es?

- a) 10
- b) 50
- c) 100
- d) 200
- e) 400
- f) 600
- g) 1000
- h) >1000

Berechnung der Höhe der geostationären Umlaufbahn

h_s ?

$$\omega = \frac{2\pi}{T_E} \quad \Rightarrow \quad F_{ZP} = F_G$$

$\hookrightarrow = 24h$

$$m_s \cdot \omega^2 (r_E + h_s) = G \cdot \frac{m_E \cdot m_s}{(r_E + h_s)^2} \quad \text{mit } \omega = \frac{2\pi}{T_E}$$

$$\Rightarrow m_s \cdot \frac{4\pi^2}{T_E^2} \cdot (r_E + h_s) = G \cdot \frac{m_E \cdot m_s}{(r_E + h_s)^2} \quad || \cdot (r_E + h_s)^2$$

$$\Rightarrow m_s \cdot \frac{4\pi^2}{T_E^2} (r_E + h_s)^3 = G \cdot m_E \cdot m_s \quad || : m_s ; \cdot \frac{T_E^2}{4\pi^2}$$

$$\Rightarrow (r_E + h_s)^3 = G m_E \cdot \frac{T_E^2}{4\pi^2} \quad || \sqrt[3]{\quad} ; - r_E$$

$$\Rightarrow h_s = \sqrt[3]{G m_E \frac{T_E^2}{4\pi^2}} - r_E \quad \Rightarrow$$

$$24h = 86400 \text{ s}$$

$$h_s = 35800 \text{ km}$$

Masse Satellit = 500 kg

Erdradius = 6400 km

Erdmasse = 5,97e24 kg

$$h_s = \sqrt[3]{6,67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{m}^3}{\text{kg} \cdot \text{s}^2} \cdot \frac{5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg} \cdot (86400 \text{ s})^2}{4\pi^2}} - 6,4 \cdot 10^6 \text{ m}$$

Berechnung der potentiellen Energie des Satelliten in dieser Hoehe

$$E_{\text{pot}}(r) = -G \frac{m_E \cdot m_S}{r} \quad ; \quad r \geq r_E$$

$\hookrightarrow r_E + h_S = 42\,200 \text{ km}$

$$E_{\text{pot}}(r_E + h_S) = \boxed{-4,72 \cdot 10^9 \text{ J}}$$

negativ, da Nullpunkt im ∞ ;

PERSPEKTIVE

Masse Satellit = 500 kg
Erdradius = 6400 km
Erdmasse = 5,97e24 kg

Berechnung der Bahngeschwindigkeit und kinetischen Energie des Satelliten

Umfang

$$v = \frac{U}{T_E} = \frac{2\pi (r_E + h_s)}{24h} = 9,07 \cdot 10^3 \frac{m}{s} \approx 3 \text{ km/s}$$

Kinetische Energie:

$$E_{kin} = \frac{1}{2} m v^2 = \frac{1}{2} \cdot 500 \text{ kg} \cdot \left(9,07 \cdot 10^3 \frac{m}{s} \right)^2 = 2,36 \cdot 10^9 \text{ J}$$

Masse Satellit = 500 kg
Erdradius = 6400 km
Erdmasse = 5,97e24 kg

Berechnung der Gesamtenergie des Satelliten
und der Energie die noetig ist, um ihn auf die Umlaufbahn zu bringen

$$E_{\text{ges}} = E_{\text{kin}} + E_{\text{pot}} = \boxed{-2,36 \cdot 10^9 \text{ J}}$$

$$E_{\text{pot}} = -G \frac{m_E \cdot m_S}{r_E}$$

$$\Delta E = E_{\text{ges}} - E_{\text{pot}}(r_E)$$

$$\rightarrow \boxed{2,87 \cdot 10^{10} \text{ J}}$$

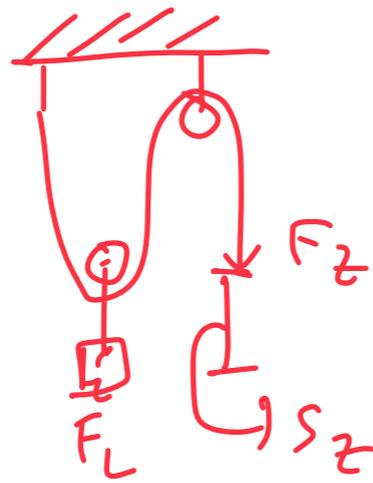
Höhe und Umlaufzeit hängen nicht
von m_S ab.

Masse Satellit = 500 kg
Erdradius = 6400 km
Erdmasse = 5,97e24 kg

Zum Flaschenzug



Zum Flaschenzug



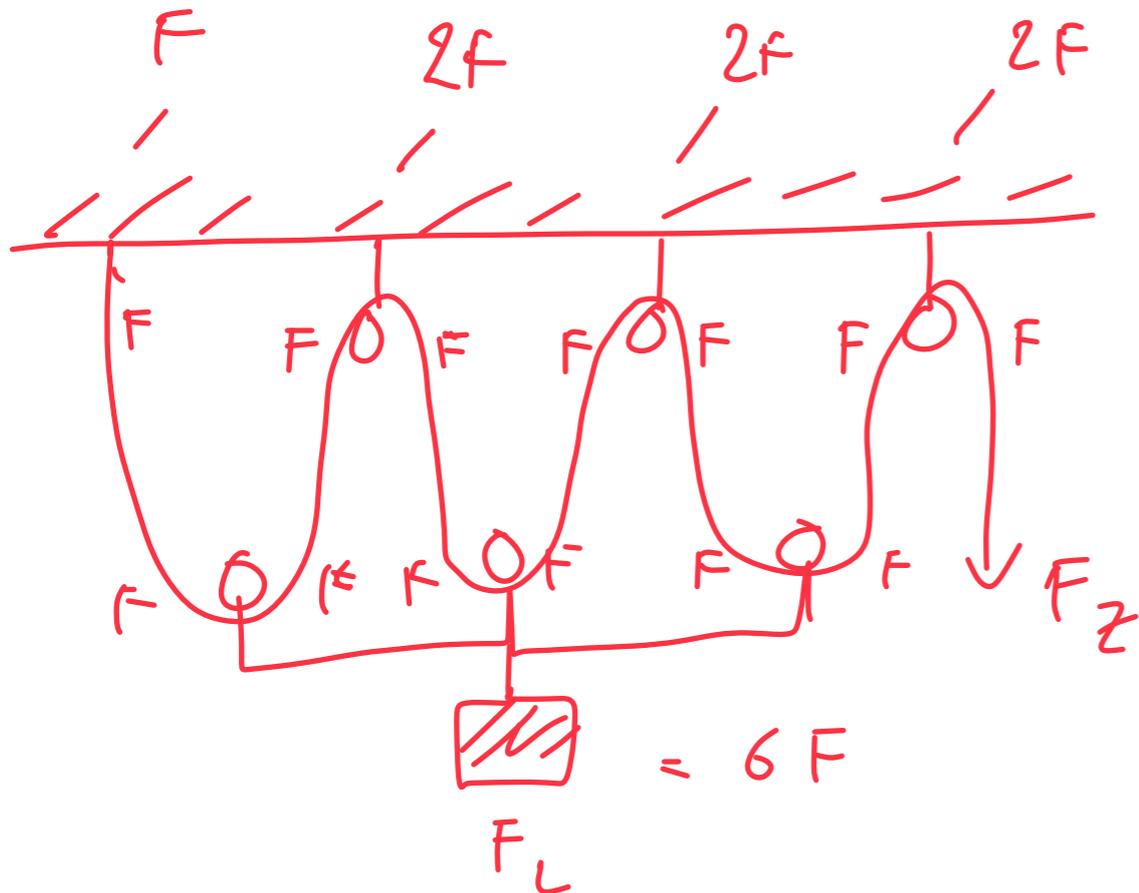
Anzahl der tragenden Seile: n

$$F_z = \frac{1}{n} \cdot F_L$$

$$s_z = n \cdot s_L$$

$$\Rightarrow F_z \cdot s_z = F_L \cdot s_L$$

\Rightarrow 6 tragende Seile

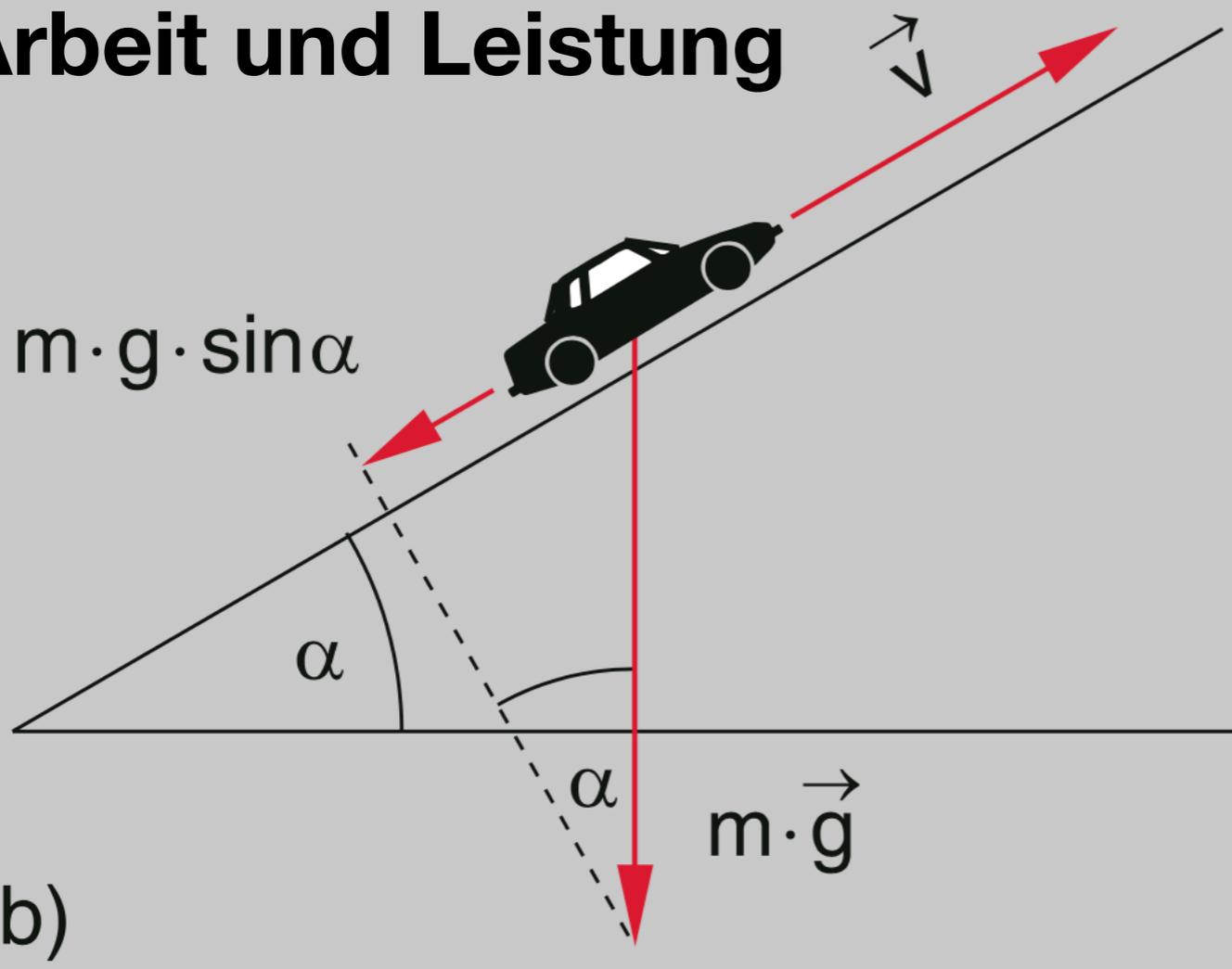


Autounfall - Kräfte

Zwei Autos treffen frontal mit 50 km/h aufeinander.
Welche Aussage ist äquivalent in Bezug auf Kräfte?

- (A) Auto gegen Wand mit 100 km/h
- (B) Auto gegen Wand mit 200 km/h
- (C) Auto gegen Wand mit 50 km/h
- (D) Auto gegen Wand mit 75 km/h

Arbeit und Leistung



$$\alpha = 5^\circ \quad ; \quad m = 1000 \text{ kg}$$

$$v = 48 \text{ km/h}$$

1) Arbeit: in 5 min

$$\begin{aligned} \text{2) } \underline{\text{Kraft}}: F &= F_g \cdot \sin \alpha \\ &= m \cdot g \cdot \sin \alpha \end{aligned}$$

3) Wege in 5 min:

$$48 \text{ km} \cdot \frac{5}{60} = 4 \text{ km} = 4000 \text{ m}$$

$$\begin{aligned} \Rightarrow W = F \cdot \Delta s &= 10^3 \text{ kg} \cdot 9,81 \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot \sin 5^\circ \cdot 4000 \text{ m} \\ &= 3,4 \cdot 10^6 \text{ kg} \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2} = [Nm] = [J] \end{aligned}$$

$$\approx 1 \text{ kWh}$$

$$\begin{aligned} \text{4) } \underline{\text{Leistung}}: P &= \frac{dW}{dt} = \frac{3,4 \cdot 10^6 \text{ J}}{300 \text{ s}} \approx 11,3 \text{ kW} \quad (15,3 \text{ PS}) \end{aligned}$$

Autobahn revisited

$$|F_W| = \frac{1}{2} \cdot \rho \cdot A \cdot C_W \cdot v^2$$

- Dichte des strömenden Fluids ρ
- Referenzfläche A
- Strömungsgeschwindigkeit v und
- Strömungswiderstandskoeffizienten C_W .

Wie viel mehr **Motorleistung** ist nötig,
um mit 150 km/h statt 112 km/h zu fahren?

$$\left(\frac{150}{112}\right)^3 \approx 2,4$$

$$F \sim v^2 \quad ; \quad W = F \cdot dx \sim v^2$$
$$; \quad P = \frac{dW}{dt} = F \cdot \underbrace{\frac{dx}{dt}}_v \sim v^3$$



<https://de.wikipedia.org/wiki/Autobahn>



<http://www.freefoto.com/preview/1216-07-33/Speed-Limit-70-Sign--Route-95--Nevada--USA>

Autobahn revisited

Glauben Sie unseren Ausführungen zum Luftwiderstand von letzter Vorlesung?
Machen wir doch mal ein Experiment...



(Das Auto misst Drehmoment und berechnet daraus Leistung)

LUFTREIBUNG UND LEISTUNG
EXPERIMENT



15:25

B5 akt



Position

100 km/h, ca. 19 kW, ca. 26 PS

▲ N A95, FORSTENRIEDER PARK, BAYERN

Breite:
48° 03' 58" N

Länge:
11° 28' 39" O

Höhe 570 m



$$\left(\frac{160}{100}\right)^3 = 1,6^3 \approx 4$$



15:26

B5 akt



Position

160 km/h, ca. 72 kW, ca. 98 PS

▲ N A95, FORSTENRIEDER PARK, BAYERN

Breite:
48° 03' 14" N

Länge:
11° 27' 31" O

Höhe 580 m



$$\left(\frac{72 \text{ kW}}{19 \text{ kW}}\right) \approx 3,8$$