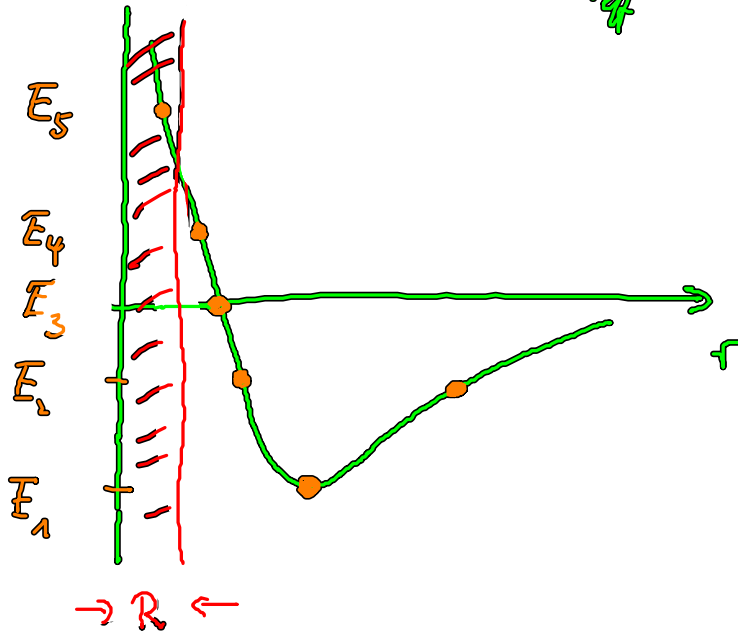


diskutieren effektives Potential $U_{\text{eff}}(r)$ für Massepunkt m
 ($\mu \rightarrow m$) im Gravitationsfeld des Massepunkts M

$$E = \frac{1}{2} \dot{r}^2 + \underbrace{\frac{L_z^2}{2mr^2} - G \frac{mM}{r}}_{U_{\text{eff}}}$$



R : Radius d. Zentralkörpers
 nicht anzunehmen, auch
 wenn Begründung noch fehlt,
 daß Massepunkttheorie verwendet
 werden kann.

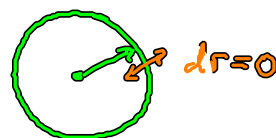
sehen aus Umkehrpunkte der Bahn an:
 sind Punkte bei dem sich Abstand r vom
 Koordinate Ursprung nicht ändert.



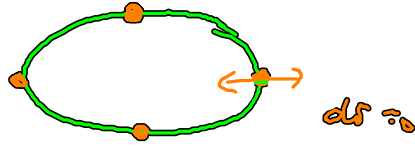
$$\dot{r} = 0 \rightarrow U_{\text{eff}} = E$$

Wie viel Umkehrpunkte $\dot{r} = 0$ sind möglich?

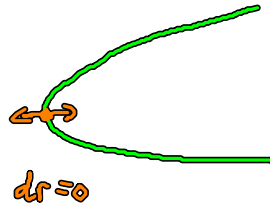
$E_1 < 0$ 1 Umkehrpunkt
 \rightarrow Kreisbahn



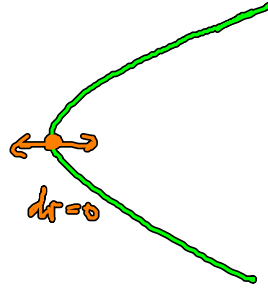
$E_2 < 0$ 2 Umkehrpunkte
 → Ellipse



$E_3 = 0$ 1 Umkehrpunkt
 → Parabel

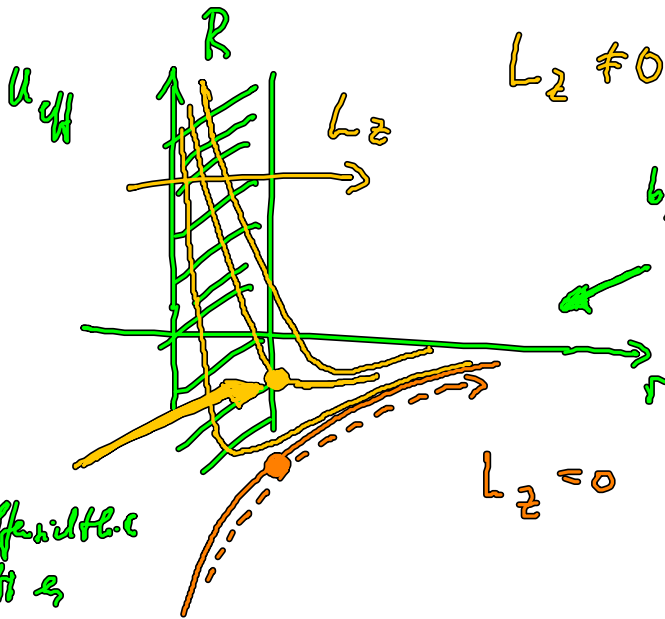


$E_4 > 0$ 1 Umkehrpunkt
 → Hyperbel



$E_5 > 0$ Kollision mit Zentralkörper

Kosmische Geschwindigkeiten



b) Unter welcher Bedingung kann Objekt die Erde (Zentralkörper) verlassen

a) Offensichtlich gibt es kein Minimum Prinzipals L_2 dr

Stütz in Erd verhindert \rightarrow Welche Geschwindigkeit ist dazu nötig?

2a) Minimum festlegen: $\frac{\partial U_{\text{eff}}}{\partial r} \stackrel{!}{=} 0$

mindesthöhe der Umlaufbahn

$$-2 \frac{L_z^2}{2mr^3} + \frac{GMm}{r^2} \stackrel{!}{=} 0 \quad \left| \begin{array}{l} \nearrow \\ r = R_{\text{Erde}} \end{array} \right.$$

L_z ist unbekannt!

$$L_z = m R_E^2 \dot{\varphi}, \quad \dot{\varphi} = \frac{2\pi}{T} = \frac{2\pi}{2\pi R_E v} = \frac{v}{R_E}$$

\nearrow Umlaufzeit \nearrow Geschwindigkeit der Satelliten

einsetzen und umstellen nach v

$$R_E v^2 = GM \quad g = \frac{GM}{R_E^2}$$

$$v = \sqrt{\frac{GM}{R_E}} = \sqrt{g R_E} \approx 8 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

für Parameter der Erde benötigt man mindestens $8 \frac{\text{km}}{\text{s}}$ um eine stabile Umlaufbahn zu erreichen.

zu b) Welchen v braucht ein Körper beim Start v. Erdoberfläche um den Feld der Erde zu entkommen

Parabelbahn: $E = 0$, bleibt in as Kreis

$$E = 0 = \frac{m}{2} \dot{r}^2 + \frac{L_z^2}{2mr^2} - \frac{GMm}{r}$$

Sehrschleife Start $L_z = 0$, Start bei $r = R_E$

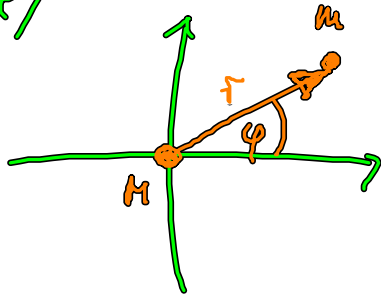
$$\dot{r} = v \rightarrow \text{umstellen nach } v$$

$$v^2 = 2GM/R_E$$

$$v = \sqrt{2gR_E} \approx 11 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

Wichtiges Ziel ist es, die Bahnform zu bestimmen

Suche $r = r(\varphi)$



Bahnkurve als Parameterdarstellung durch φ .

Energieerhaltung: $E = \frac{m}{2} \dot{r}^2 + \frac{L_z^2}{2mr^2} - U(r)$

kinet. Energie Drehimpuls Gravitations

mittlere Dgl. für $r(t)$

- eine Abl. ist Trennung der Variablen

- zwei Abl. durch Substitution $s = \frac{1}{r}$:

$$U(r) = -\frac{GmM}{r} \rightarrow -GmMs = V(s)$$

$$\frac{L_z^2}{2mr^2} \rightarrow \frac{L_z^2}{2m} s^2$$

$$\dot{r} \rightarrow \frac{dr}{dt} = \frac{dr}{ds} \frac{ds}{dt} = -s^{-2} \dot{s} \quad s = s(t)$$

alles einsetzen in E-Satz:

$$\frac{m}{2} \frac{\dot{s}^2}{s^4} + \frac{L_z^2}{2m} s^2 + V(s) = E$$

jetzt bestimmen wir $s(\varphi)$

$$\dot{s} = \frac{ds}{dt} = \frac{ds}{d\varphi} \frac{d\varphi}{dt} = s' \frac{L_z s^2}{m}$$

↑
Ablat. nach φ

oben einsetzen

$$\frac{L_z^2}{2\mu} (s'^2 + s^2) + V(s) = E$$

nach φ ableiten:

$$s'' + s = G \frac{\mu^2 M}{L_z^3}$$

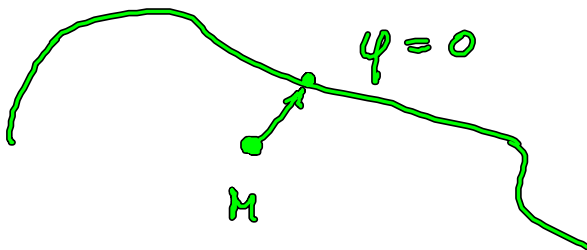
Welcher Quader, eine Schwingungsgleichung!

$$s(\varphi) = \underbrace{A \sin \varphi + B \cos \varphi}_{\text{homog. Lsg. mit 2 Konstanten}} + \underbrace{G \mu^2 M / L_z^3}_{\text{Spezielle Lsg. der inhomogenen Gleichg.}}$$

homog. Lsg. mit
2 Konstanten

Spezielle Lsg. der
inhomogenen Gleichg.

Konstant bestimmen:



$\varphi = 0 \hat{=}$ geringster Abstand
zum Ursprung

$$\text{Wissen: } s = \frac{1}{r}$$

$\rightarrow s$ muß maximal sein

$$S' / \varphi=0 \stackrel{!}{=} 0 \text{ (Extremum)} \rightarrow A=0$$

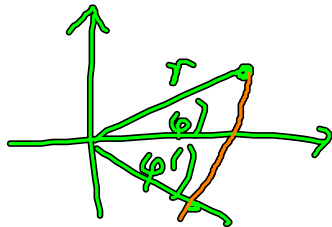
$$S'' / \varphi=0 < 0 \text{ (maximal!)} \rightarrow B > 0$$

$$\rightarrow r(\varphi) = \frac{k}{(1 + \varepsilon \cos \varphi)}$$

k, ε sind Konstanten

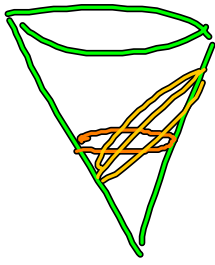
$$k = \frac{L_z^2}{Gm^2 M}, \quad \varepsilon = Bk$$

Damit ist ein Parameterdarstellung der Bahnkurve gefunden:



Diese mathematische Form beschreibt Keplerschnitte, bzw.

die entstehenden Kurven dabei:



$\varepsilon < 1$ Ellipse

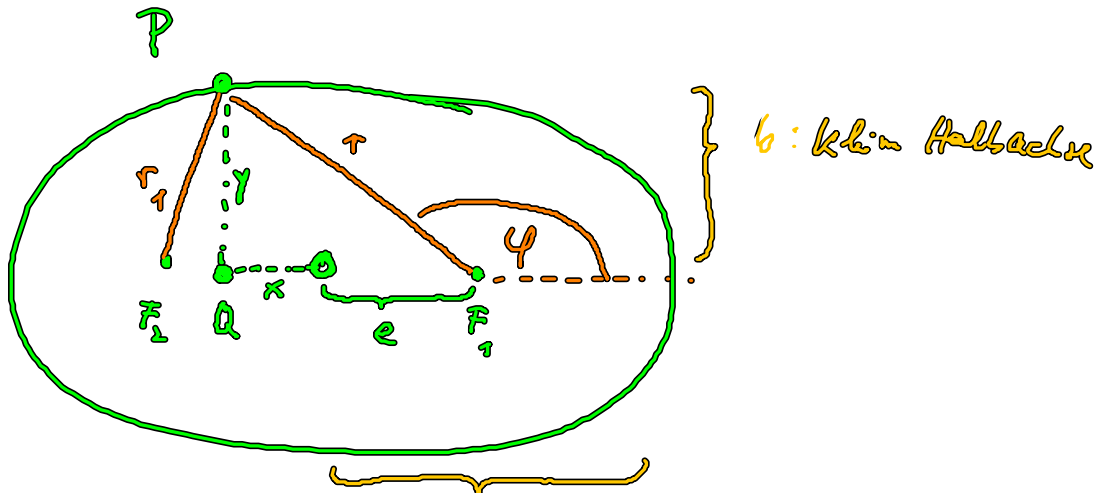
$\varepsilon = 1$ Parabel

$\varepsilon > 1$ Hyperbel

4. Die Keplerschen Gesetze

1. Keplersches Gesetz: Die Planeten bewegen sich auf Ellipsen
in den Brennpunkten die Sonne steht.

Ellipse: Kurve mit Punkten P für die die Summe
der Abstände von den Brennpunkten F_1, F_2
den konstanten Wert $2a$ hat: $\underline{r} + \underline{r_1} = 2a$.



a: Halbachsen (groß)

○ Kartesische Koordinat Ursprung \neq mit Kegelschnitt gl. v. oben

$$1 = \frac{y^2}{a^2} + \frac{x^2}{b^2}$$

$$r = \frac{k}{1 + \varepsilon \cos \varphi}$$

Linker der Strecke $\overline{F_1 Q} = e - x = r \cos(\pi - \varphi) = -r \cos \varphi$
($x < 0$)

Ellipsendefinition: $r_1 + r = 2a \rightarrow r_1 = 2a - r$

Pg. Koforen:
$$\left. \begin{aligned} y^2 &= r^2 - \overline{F_1 Q}^2 = r^2 - (e - x)^2 \\ y^2 &= r_1^2 - \overline{F_2 Q}^2 = r_1^2 - (e + x)^2 \end{aligned} \right\} \text{gleichsetzen}$$

$$r^2 - e^2 + 2ex - x^2 = (2a - r)^2 - e^2 - 2ex - x^2$$

durch
Umschle

$$\begin{cases} 2x = a^2 - ar \\ x = \frac{a^2 - ar}{e} \end{cases}$$

\rightarrow Darstellg. in kartesischen Koordin.

\rightarrow Darstellg. in Polarkoordinaten

a) Polarkoordinaten

$$x = \frac{a^2 - ar}{e} \rightarrow r \cos \varphi + e = \frac{a^2 - ar}{e}$$

\uparrow
(oben)

→ fktj. von r und $\varphi \rightarrow r = r(\varphi)$

$$r = \frac{K}{1 + \varepsilon \cos \varphi}$$

$$K = a - \frac{e^2}{a}$$

$$\varepsilon = \frac{e}{a} < 1 \rightarrow \text{Ellipse beding.}$$

b) kartische Koordinaten

$$ex = a^2 - ar \quad \text{suche } r = r(x, y)$$

$$ex - a^2 = -a (y^2 + (e-x)^2)^{1/2} \quad (\text{oben})$$

quadrieren, umstellen gibt fktj. f. Ellipse:

$$1 = \frac{y^2}{b^2} + \frac{x^2}{a^2}$$

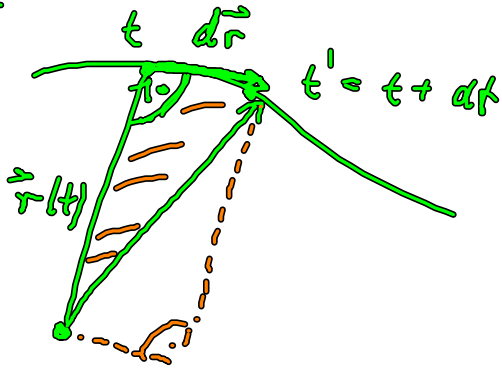
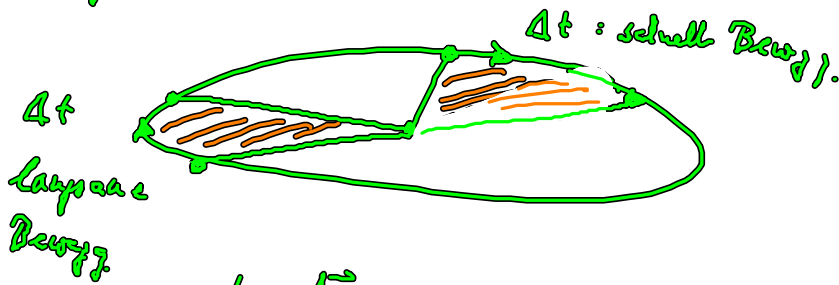
Ellipse gleich in
kartesischen Koordinaten

$$a^2 - e^2 = b^2 \quad \text{aus Zeichnung.}$$

2. Keplersche Gesetze

Fahrstuhl von Sonne zu Planet überstricht

in gleicher Zeit gleich Fläche.



überstrichen Flächenstück in Zeit dt

$$|\vec{r}| = r$$

$$dF \hat{=} \frac{1}{2} \text{Rechteck} = \frac{1}{2} |\vec{r}| |d\vec{r}| = \frac{1}{2} r^2 d\varphi$$

$$|d\vec{r}| = |\vec{r}| \sin\varphi \approx |\vec{r}| d\varphi$$

$$dF = \frac{1}{2} r^2 d\varphi$$

$$\frac{dF}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \frac{d\varphi}{dt} \sim \text{Drehimpuls } L_2 = \text{konstant}$$

Fläche pro
Zeiteinheit

$$\rightarrow \frac{dF}{dt} = \text{konst} \rightarrow \Delta F \sim \Delta t$$

3. Keplers Gesetz

Die Änderung der Umlaufzeit zweier Planeten verhalten sich wie die groß Halbachsen:

$$\frac{dF}{dt} = \frac{r^2 \dot{\varphi}}{2} \quad (2. \text{ Kepler})$$

$$\frac{dF}{dt} = \frac{L_z}{2m} = \text{konstant}$$

Fläche in voll Umlauf ist $F_{\text{Ellipse}} = ab\pi$ (Fläche der Ellipse)

$$\frac{F_{\text{Ellipse}}}{T} = \frac{L_z}{2m} \rightarrow T = \frac{2m}{L_z} ab\pi$$

Umlaufzeit

$$\frac{T^2}{a^3} = \text{konstant nach Kepler}$$

T einsetzen und

$$\frac{T^2}{a^3} = \frac{\left(\frac{2\pi}{L_2}\right)^2 a^2 b^2 \pi^2}{a^3} = \frac{(2\pi)^2}{L_2^2} \cdot k T = k_{\text{outr}}$$

$$k = \frac{L_2^2}{G_{\text{outr}} M}$$

← bij nicht VL