

18.01.2022, Vorlesung (9)

Th.: Himmelsmechanik

Ausgehend von der Kepler-Gleichung $\ddot{x} = -\frac{x}{\|x\|^3}$

haben wir das Bewegungsgesetz für das System
Sonne-Erde auf $\Omega = \mathcal{Q} \times \mathbb{R}^6$,

$$\mathcal{Q} = \{ (x_S, x_E) \in \mathbb{R}^6 : x_S \neq x_E \}$$

wie folgt bestimmt:

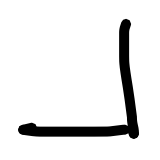
(1) $M_S \ddot{X}_S = - M_S C_E \frac{X_S - X_E}{\|X_S - X_E\|^3}$

$\underbrace{\hspace{10em}}_{= G_E(X_S)}$
 $\underbrace{\hspace{10em}}_{= F_S(X_S)}$

träge Massen \rightarrow M_S
 schwere Massen \rightarrow $M_S C_E$

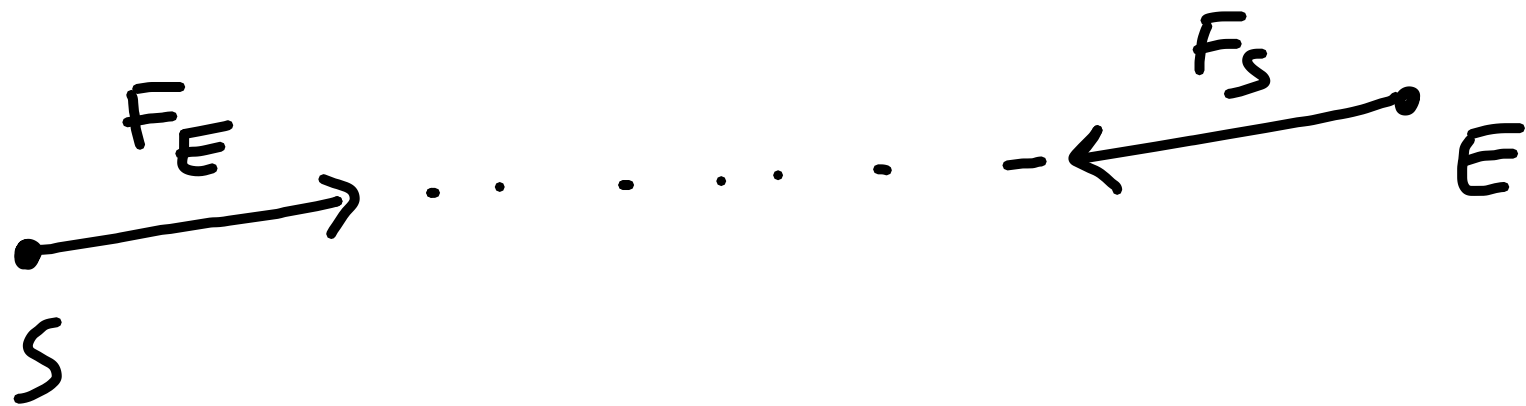
(2) $M_E \ddot{X}_E = - M_E C_S \frac{X_E - X_S}{\|X_E - X_S\|^3}$

$\underbrace{\hspace{10em}}_{= G_S(X_E)}$
 $\underbrace{\hspace{10em}}_{= F_E(X_E)}$



(3.3) Das 3. Newtonsche Gesetz („Actio = Reactio“). Es besagt, dass die Kräfte $F_S(x) = m_S G_E(x)$, die die Erde auf die Sonne ausübt, und $F_E(x) = m_E \cdot G_S(x)$, die die Sonne auf die Erde ausübt, vom Betrage gleich und entgegengerichtet zueinander sind,

$$F_E + F_S = 0.$$



Mit

$$\vec{F}_E(x_E) = m_E \cdot G_S(x_E) = -m_E c_S \cdot \frac{x_E - x_S}{\|x_E - x_S\|^3}$$

und

$$F_S(x_S) = m_S \cdot G_E(x_S) = -m_S c_E \frac{x_S - x_E}{\|x_S - x_E\|^3}$$

führt das zu

$$-m_E c_S + m_S c_E = 0$$

\Rightarrow

$$\frac{c_E}{m_E} = \frac{c_S}{m_S} =: \gamma \quad \text{konstant}$$

(universelle Gravitationskonstante $\gamma > 0$).

Insgesamt also zu

$$(1) \quad \cancel{m_S} \ddot{x}_S = -\gamma \cancel{m_S} m_E \frac{x_S - x_E}{\|x_S - x_E\|^3} \quad (*)$$

$$(2) \quad \cancel{m_E} \ddot{x}_E = -\gamma \cancel{m_E} m_S \frac{x_E - x_S}{\|x_E - x_S\|^3}$$

(Wegen $m_E \ll m_S$ führt das in (1) näherungsweise zu $x_S = 0$ bei $x_S(0) = 0, \dot{x}_S(0) = 0$ und in (2) zu

$$\ddot{x} = -\frac{x}{\|x\|^3}$$

(bei $\gamma m_S = 1$ nach Zeitverkürzung).

(*) wird als 2-Körperproblem bezeichnet.

Der Ausdruck für die Kraft, die ein Körper der (schweren) Masse $m_1 > 0$ auf einen Körper der schweren Masse $m_2 > 0$ ausübt,

$$F \sim m_1 m_2 \frac{x_2 - x_1}{\|x_2 - x_1\|^3}$$

wird als universelles Gravitationsgesetz bezeichnet und stammt ebenfalls von J. Newton. Zusammen mit seinen Gesetzen (1) - (3) bildet es die Grundlage der Himmelsmechanik.

(3.4) Das N-Körperproblem. Wir nehmen nun ein System von N Körpern ($N \geq 2$) mit Massen $m_1, \dots, m_N > 0$ an den Orten $x_1, \dots, x_N \in \mathbb{R}^3$ an, $x_j = (x_j^1, x_j^2, x_j^3)$. Es sei zudem $x_j \neq x_k$ für $1 \leq j < k \leq N$. Man denke etwa an unser Sonnensystem bestehend aus der Sonne und ihren 9 Planeten. Sei $j \in \{1, \dots, N\}$ fest. Jeder der $N-1$ Körper mit Massen $m_1, \dots, m_{j-1}, m_{j+1}, \dots, m_N$ übt auf den j . Körper eine Kraft F_{jk} am Ort x aus, deren Gesamt sich somit zu

$$F_j(x) = \sum_{\substack{k=1 \\ k \neq j}}^N F_{jk}$$

mit

$$F_{jk}(x) = -m_j \cdot m_k \frac{x - x_k}{\|x - x_k\|^3}$$

(bei $\gamma = 1$), addiert.

Die Bew.-gleichungen für alle N Körper werden damit zu

$$(*) \quad \cancel{m_j} \ddot{x}_j = - \sum_{\substack{k=1 \\ k \neq j}}^N \cancel{m_j} m_k \frac{x_j - x_k}{\|x_j - x_k\|^3} \quad (j = 1, \dots, N).$$

(3.5) Die potentielle Energie: Führt man nun auf dem Konfigurationsraum

$$Q = \{ (x_1, \dots, x_N) \in \mathbb{R}^{3N} : x_i \neq x_j \text{ für } i \neq j \}$$

(offen in \mathbb{R}^{3N}) die glatte Funktion $V: Q \rightarrow \mathbb{R}$,

$$V(x_1, \dots, x_N) = - \sum_{\substack{j, k=1 \\ j \neq k}}^N \frac{m_j m_k}{\|x_j - x_k\|}$$

genannt: potentielle Energie, ein, so findet man

wegen

$$D_j (\|x_j - x_k\|^{-1}) = D_j (\langle x_j - x_k, x_j - x_k \rangle^{-1/2})$$

$$= -\frac{1}{2} \langle x_j - x_k, x_j - x_k \rangle^{-3/2} \cdot 2(x_j - x_k)$$

$$\triangleleft D_j = (D_{j1}^1, D_{j1}^2, D_{j1}^3)$$

$$= -\frac{x_j - x_k}{\|x_j - x_k\|^3}$$

dass (*) geschrieben werden kann als

$$(**) \quad \underline{m_j \ddot{x}_j} = -D_{x_j} V(x) \quad (j = 1, \dots, N)$$

(In der Tat ist (**)) sogen. Hamiltonsch
(bei $q_j = x_j, p_j = m_j \dot{x}_j$.)

Man nennt (**) das N-Körperproblem der Himmelsmechanik. Es ist für $N \geq 3$ weitgehend ungelöst in dem Sinne, dass man nur für sehr spezielle Anfangsbedingungen $(x_0, \dot{x}_0) \in \Omega := \mathbb{Q} \times \mathbb{R}^{3N} \subseteq \mathbb{R}^{6N}$ auch nur qualitativ weiß, wie die zugehörigen Bahnen aussehen.

(3.6) Die 10 ersten Integrale der Himmelsmechanik

(a) Die Energie. Sei $\Omega = Q \times \mathbb{R}^{3N} \in \mathbb{R}^{6N}$ der Phasenraum des N -Körperproblems, $m_1, \dots, m_N > 0$ gegeben. Für jedes $j \in \{1, \dots, N\}$ nennt man $T_j: \Omega \rightarrow \mathbb{R}$,

$$T_j(x, \dot{x}) = \frac{1}{2} m_j \|\dot{x}_j\|^2$$

die kinetische Energie des j . Körpers und mit $T: \Omega \rightarrow \mathbb{R}$,

$$T = \sum_{j=1}^N T_j$$

die (Gesamt-) kinetische Energie des Systems.
Mit $H: \Omega \rightarrow \mathbb{R}$,

$$H := T + V$$

wird die (Gesamt-) Energie des Systems bezeichnet.

(b) Der (lineare) Impuls.

Mit $P_j: \Omega \rightarrow \mathbb{R}^3$,

$$P_j(x, \dot{x}) = m_j \dot{x}_j$$

wird der Impuls des j . Körpers berechnet und mit $P: \Omega \rightarrow \mathbb{R}^3$

$$P := \sum_{j=1}^N P_j$$

der (Gesamt-) Impuls des Systems.

(c) Der Drehimpuls.
Mit $L_j: \Omega \rightarrow \mathbb{R}$,

$$L_j(x, \dot{x}) = m_j x_j \times \dot{x}_j \quad (j = 1, \dots, N)$$

wird der Drehimpuls des j . Körpers betrachtet und
mit $L: \Omega \rightarrow \mathbb{R}^3$,

$$L = \sum_{j=1}^N L_j$$

der (Gesamt-) Drehimpuls des Systems.

Satz (Erhaltungssätze). H, P und L sind 1. Integrale für das N -Körperproblem.

Beweis. (i)

$$\begin{aligned}
 \frac{d}{dt} H(x(t), \dot{x}(t)) &= \frac{d}{dt} \left(\sum_{j=1}^N \frac{1}{2} m_j \langle \dot{x}_j, \dot{x}_j \rangle + V(x(t)) \right) \\
 &= \sum_{j=1}^N m_j \langle \ddot{x}_j, \dot{x}_j \rangle^{(t)} + \sum_{j=1}^N \langle D_{x_j} V(x), \dot{x}_j \rangle^{(t)} \\
 &= \sum_{j=1}^N \langle \dot{x}_j, \underbrace{m_j \ddot{x}_j + D_{x_j} V(x)}_{=0} \rangle = 0.
 \end{aligned}$$

(ii) Erinnerung: $F_{ij} + F_{ji} = 0, 1 \leq i < j \leq N.$

Es folgt:

$$\begin{aligned} \frac{d}{dt} P(x(t), \dot{x}(t)) &= \frac{d}{dt} \left(\sum_{j=1}^N m_j \dot{x}_j \right) = \sum_{j=1}^N m_j \ddot{x}_j \\ &= \sum_{j=1}^N \sum_{\substack{k=1 \\ k \neq j}}^N F_{jk} = \sum_{i \neq j} F_{ij} = \sum_{1 \leq i < j \leq N} (F_{ij} + F_{ji}) = 0. \end{aligned}$$

(iii)

$$\frac{d}{dt} L(x(t), \dot{x}(t)) = \frac{d}{dt} \left(\sum_{j=1}^N m_j \dot{x}_j \dot{x}_j \right)$$

$$PR = \sum_{j=1}^N m_j \left(\underbrace{\dot{x}_j \times \dot{x}_j}_{=0} + x_j \times \ddot{x}_j \right)$$

$$= \sum_{j=1}^N x_j \times (m_j \ddot{x}_j) = \sum_{j=1}^N x_j \times \left(\sum_{\substack{k=1 \\ k \neq j}}^N m_j m_k \frac{x_j - x_k}{\|x_j - x_k\|^3} \right)$$

$$= \sum_{j \neq k} \frac{m_j m_k}{\|x_j - x_k\|^3} \left(\underbrace{x_j \times x_j}_{=0} - x_j \times x_k \right)$$

$$= - \sum_{1 \leq j < k \leq N} \frac{m_j m_k}{\|x_j - x_k\|^3} \left(\underbrace{x_j \times x_k + x_k \times x_j}_{=0} \right) = 0.$$



Definition. Mit $S: \mathcal{Q} \rightarrow \mathbb{R}^3$,

$$S(x) = \frac{1}{M} \sum_{j=1}^N m_j x_j, \quad M := m_1 + \dots + m_N.$$

wird der Schwerpunkt des Systems berechnet.

Äquivalent zum Impulserhaltungssatz ist:

Satz (Schwerpunktsatz). Der Schwerpunkt des Gesamtsystems bewegt sich so, als ob gar keine Kräfte auf

ihm nutzen,

$$\ddot{S} = 0$$

Beweis.

$$\dot{S} = \frac{d}{dt} S(x(t)) = \frac{1}{M} \sum m_j \dot{x}_j = \frac{1}{M} P$$

$$\Rightarrow \ddot{S} = \frac{1}{M} \dot{P} = 0. \quad \square$$

Damit bewegt sich also S gleichförmig geradlinig (1. Newtonsches Gesetz):

$$S(t) = S_0 + t \cdot \dot{S}_0 \quad \square$$

(3.7) Invarianz unter Galiläi-Transformationen