

5. Gedämpfter Harmonischer Oszillator I

Betrachten Sie einen gedämpften, eindimensionalen, harmonischen Oszillator, welcher der Differentialgleichung

$$\ddot{x}(t) + 2\gamma\dot{x}(t) + \omega_0^2 x(t) = 0$$

genügt, wobei γ und ω_0 reelle Konstanten sind.

- (a) Lösen Sie diese Differentialgleichung durch Verwenden des Ansatzes

$$x(t) = A e^{i\omega t},$$

d.h. bestimmen Sie ω und die allgemeinste Form der Lösung. Beachten Sie hierbei, dass im Allgemeinen sowohl A als auch ω komplexe Größen sind!

- (b) Bestimmen Sie $x(t)$ für die Anfangsbedingungen $x(0) = 0$, $\dot{x}(0) = 1$. Zeichnen sie die Lösung.
(c) Lösen Sie die Harmonischer-Oszillator-Gleichung im Fourier-Raum. Warum ist dieser Lösungsweg so ähnlich zu dem Ansatz ebener Wellen?

Was passiert wenn $\gamma < 0$ ist?

6. Gedämpfter Harmonischer Oszillator II

Ein eindimensionaler, gedämpfter, harmonischer Oszillator (siehe 5.) wird durch eine Kraft $F(t) = F_0 e^{i\omega t}$ getrieben (m ist die Masse eines Teilchens im harmonischen Potential dass einer geschwindigkeitsabhängigen Dämpfung unterliegt),

$$\ddot{x}(t) + 2\gamma\dot{x}(t) + \omega_0^2 x(t) = \frac{F_0}{m} e^{i\omega t}.$$

- (a) Zeigen Sie, dass

$$x(t) = A e^{i\omega t}$$

eine Lösung der Differentialgleichung ist. Bestimmen und zeichnen Sie $A(\omega)$ (für eine sinnvolle Wahl der Parameter).

- (b) ω_0 wird als Eigenfrequenz des Systems bezeichnet. Warum?
Was passiert wenn das System mit seiner Eigenfrequenz angeregt wird wenn keine Dämpfung vorliegt?
Ist dann das oben angegebene $x(t)$ eine Lösung der Differentialgleichung?

7. Raketengleichung

Eine Rakete besteht im Wesentlichen aus Nutzlast und Treibstoff, der entzündet wird und sodann mit einer Geschwindigkeit v_T relativ zur Rakete nach hinten ausgestoßen wird. Dabei verliert sie Masse und gewinnt an Impuls (Rückstoß). Vernachlässigen sie die Gravitation.

- (a) Berechnen sie die Geschwindigkeit der Rakete zur Zeit t , wenn sie zur Zeit t_0 die Geschwindigkeit v_0 und die Masse m_0 hatte.

Hinweis: Verwenden sie den Impulserhaltungssatz bzw. das zweite Newton'sche Gesetz in seiner ursprünglichen Form $\frac{dp}{dt} = F$.

Hinweis: Da sich auch die Masse der Rakete ändert (nämlich um die Menge an Treibstoff der ausgestoßen wird) gilt $\frac{dp}{dt} = \frac{d}{dt}(m(t)v(t)) = \dot{m}v + m\dot{v}$.

Warum ist eine hohe Ausströmgeschwindigkeit so wichtig im Raketenbau?

- (b) Nahe der Erdoberfläche kann in guter Näherung eine konstante Gravitationsbeschleunigung g angenommen werden. Wie verändert sich die Raketengleichung bzw. $v(t)$ in dieser Näherung?
- (c) Warum bestehen Raketen üblicher Weise aus mehreren Stufen? Wenn man annimmt, dass zur "Lagerung" des Treibstoffes 5% der Treibstoffmasse selbst benötigt werden (Rahmen, Brennkammer, Düsen, usw.), wie schnell kann eine Rakete dann ohne Nutzlast werden?

8. Kraftfelder

- (a) Ein Teilchen bewege sich in einer Ebene im Kraftfeld

$$\mathbf{F}(\mathbf{r}) = \begin{pmatrix} 3x^2 y \\ x^3 + 1 \end{pmatrix}$$

von $\mathbf{r}_1 = (0, 0)$ nach $\mathbf{r}_2 = (1, 1)$ entlang der folgenden Kurven (Wege):

- (i) Diagonal, $\mathbf{r}(t) = (t, t)$
(ii) Entlang einer Parabel, $\mathbf{r}(t) = (t, t^2)$
(iii) Zuerst waagrecht bis $(1, 0)$, dann senkrecht bis $(1, 1)$

Berechnen Sie die jeweils verrichtete Arbeit. Bestimmen Sie das zu \mathbf{F} gehörige Potential und hieraus die verrichtete Arbeit. Ist dieses Potential eindeutig?

- (b) Bestimmen Sie ob folgende Kraftfelder konservativ sind. Falls ja, geben Sie das dazugehörige Potential an.

- i. $\mathbf{V}_1(\mathbf{r}) = \begin{pmatrix} 9x^2 y z^3 \\ 3x^3 z^3 \\ 9x^3 y z^2 \end{pmatrix}$
- ii. $\mathbf{V}_2(\mathbf{r}) = \begin{pmatrix} -y z^2 \sin(xy) \\ -x z^2 \sin(xy) \\ 2z \cos(xy) \end{pmatrix}$
- iii. $\mathbf{V}_3(\mathbf{r}) = \begin{pmatrix} y z^2 \cos(xy)^2 - y z^2 \sin(xy)^2 \\ x z^2 \cos(xy)^2 - x z^2 \sin(xy)^2 \\ x + 2z \cos(xy) \sin(xy) \end{pmatrix}$