

Astronomie

Lösungen zu den Aufgaben

Richard Reindl

Die aktuellste Version der Aufgaben findet man unter

<http://www.stbit.de>

Das Werk steht unter einer Creative Commons

- Namensnennung
- Nicht-kommerziell
- Weitergabe unter gleichen Bedingungen 3.0 Unported Lizenz

<http://creativecommons.org/licenses/by-nc-sa/3.0/deed.de>



3. März 2015

1 Grundlagen der Astronomie

1.1 Geschichtliches

1.1.1. $R = \frac{b}{\varphi} = \frac{800 \text{ km}}{7,2 \cdot \frac{\pi}{180}} \approx 6,4 \cdot 10^3 \text{ km}$

Schiffe, kreisförmiger Schatten bei Mondfinsternissen

heute: Blick aus einem Raumschiff

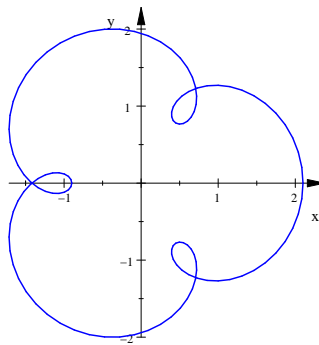
1.1.2. $\frac{\overline{ES}}{\overline{EM}} = \frac{1}{\cos \varphi} = 19,1$; in Wirklichkeit: $\frac{\overline{ES}}{\overline{EM}} = \frac{1,496 \cdot 10^8 \text{ km}}{3,844 \cdot 10^5 \text{ km}} = 389$

$\cos \varphi' = \frac{\overline{EM}}{\overline{ES}} = \frac{3,844 \cdot 10^5 \text{ km}}{1,496 \cdot 10^8 \text{ km}} = 0,00257 \implies \varphi' = 89,85^\circ$

Ein kleiner Fehler beim Winkel bewirkt einen sehr großen Fehler im Verhältnis $\frac{\overline{ES}}{\overline{EM}}$.

1.1.3. MAPLE-Befehle:

```
w1 := 2*Pi; w2 := 8*Pi; r1 := 1.5; r2 := 0.6;
x := t -> r1*cos(w1*t)+r2*cos(w2*t);
y := t -> r1*sin(w1*t)+r2*sin(w2*t);
plot([x(t),y(t),t=0..1],-2.1..2.1,-2.1..2.1,scaling=constrained);
```



1.2 Das heutige astronomische Weltbild

1.2.1. $a = \frac{1 \text{ AE}}{\tan 1''} = 206264,80624548 \text{ AE}$ $b = \frac{1 \text{ AE}}{\sin 1''} = 206264,80624790 \text{ AE}$

$b - a = 2,42 \cdot 10^{-6} \text{ AE} = 363 \text{ km} \implies \delta_{\text{rel}} = \frac{b - a}{b} = 1,2 \cdot 10^{-11}$

1.2.2.

	LJ	Parsec	AE	m	φ
Sirius	8,65	2,65	$5,47 \cdot 10^5$	$8,18 \cdot 10^{16}$	$0,377''$
ε -Eridani	10,8	3,30	$6,81 \cdot 10^5$	$1,02 \cdot 10^{17}$	$0,303''$
Barnards Stern	5,98	1,83	$3,78 \cdot 10^5$	$5,66 \cdot 10^{16}$	$0,545''$
α -Centauri	4,35	1,33	$2,75 \cdot 10^5$	$4,11 \cdot 10^{16}$	$0,750''$
Altair	16,5	5,05	$1,04 \cdot 10^6$	$1,55 \cdot 10^{17}$	$0,198''$

1.3 Die Erde als Bezugssystem für Beobachtungen

1.3.1. (a) Mit dem Erdradius $R = 6,378 \cdot 10^6 \text{ m}$ und $\varphi = 47^\circ 27'$ gilt

$$\begin{aligned}
 B_g &= R \cdot 1^\circ = 111,3 \text{ km} & B_m &= \frac{B_g}{60} = 1855 \text{ m} & B_s &= \frac{B_m}{60} = 30,92 \text{ m} \\
 L_g &= B_g \cos \varphi = 75,28 \text{ km} & L_m &= B_m \cos \varphi = 1255 \text{ m} & L_s &= B_s \cos \varphi = 20,91 \text{ m}
 \end{aligned}$$

1 GK Astronomie - Aufgaben

(b) 1 cm der Karte entspricht $\Delta x = 25\,000\text{ cm} = 250\text{ m}$.

$$\Delta\varphi_{\text{cm}} = \left(\frac{\Delta x}{B_s}\right)'' = 8,085'' \quad \Delta\lambda_{\text{cm}} = \left(\frac{\Delta x}{L_s}\right)'' = 11,96''$$

(c) Δx sei die Entfernung von P zu G in Ost-West- und Δy in Nord-Südrichtung:

$$\begin{aligned} \varphi_G &= 47^\circ 30' - 2,7\Delta\varphi_{\text{cm}} = 47^\circ 29' 38'' & \lambda_G &= 11^\circ + 30,8\Delta\lambda_{\text{cm}} = 11^\circ 6' 8'' \\ \varphi_P &= 47^\circ 24' + 18,7\Delta\varphi_{\text{cm}} = 47^\circ 26' 31'' & \lambda_P &= 11^\circ 20' - 23,2\Delta\lambda_{\text{cm}} = 11^\circ 15' 23'' \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \Delta x_{\text{cm}} &= \frac{\lambda_P - \lambda_G}{\Delta\lambda_{\text{cm}}}\text{cm} = 46,4\text{ cm} & \Delta x &= 46,4 \cdot 250\text{ m} = 11,6\text{ km} \\ \Delta y_{\text{cm}} &= \frac{\varphi_G - \varphi_P}{\Delta\varphi_{\text{cm}}}\text{cm} = 23,1\text{ cm} & \Delta y &= 23,1 \cdot 250\text{ m} = 5,78\text{ km} \end{aligned}$$

$$\overline{GP} = \sqrt{\Delta x^2 + \Delta y^2} = 13,0\text{ km}$$

(d) $\tan \alpha' = \frac{\Delta x}{\Delta y} \implies \alpha' = 63,49^\circ$

$$\tan \beta' = \frac{\Delta y}{\Delta x} \implies \beta' = 26,51^\circ$$

$$\alpha = 180^\circ - \alpha' - A = 44,86^\circ$$

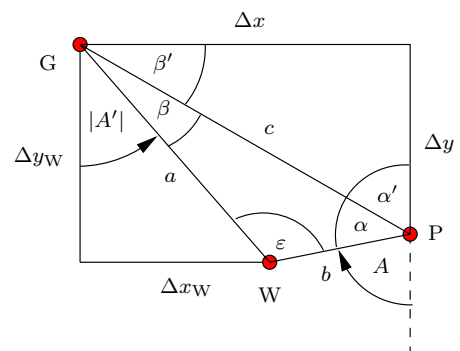
$$\beta = 90^\circ - \beta' - |A'| = 20,99^\circ$$

$$\varepsilon = 180^\circ - \alpha - \beta = 114,15^\circ$$

Sinussatz:

$$a = c \cdot \frac{\sin \alpha}{\sin \varepsilon} = 10,01\text{ km} \hat{=} 40,04\text{ cm} = a_{\text{cm}}$$

$$b = c \cdot \frac{\sin \beta}{\sin \varepsilon} = 5,086\text{ km} \hat{=} 20,34\text{ cm} = b_{\text{cm}}$$



$$\Delta x_W = a \sin |A'| = 6,766\text{ km} \hat{=} 27,06\text{ cm} \hat{=} 27,06 \cdot \Delta\lambda_{\text{cm}} = 325'' = 5' 25'' = \Delta\lambda_W$$

$$\Delta y_W = a \cos |A'| = 7,383\text{ km} \hat{=} 29,53\text{ cm} \hat{=} 27,06 \cdot \Delta\lambda_{\text{cm}} = 239'' = 3' 59'' = \Delta\varphi_W$$

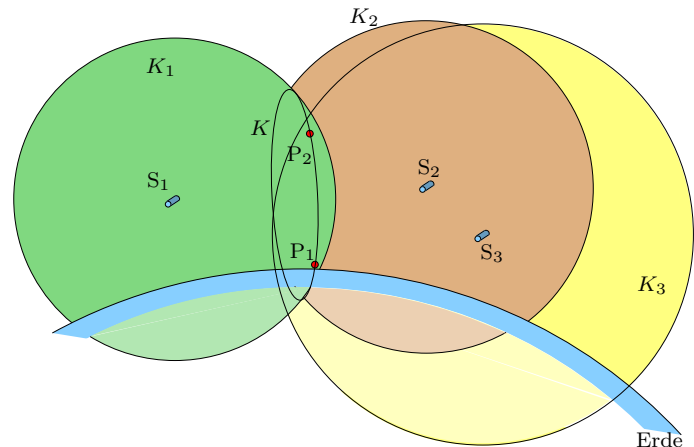
$$\varphi_W = \varphi_G - \Delta\varphi_W = 47^\circ 25' 39'' \quad \lambda_W = \lambda_G + \Delta\lambda_W = 11^\circ 11' 32''$$

$$H_W = 920\text{ m} + b \tan h = 2298\text{ m}$$

1.3.2. (a) $T = 43080\text{ s}, \quad \frac{mv^2}{r} = \frac{m \cdot 4\pi^2 r^2}{rT^2} = \frac{GmM}{r^2} \implies r = \sqrt[3]{\frac{GMT^2}{4\pi^2}} = 2,66 \cdot 10^4\text{ km}$

$$h = r - R = 2,02 \cdot 10^4\text{ km}$$

(b) Die Kugel um den Satelliten S_i mit Radius r_i ist K_i ($i \in \{1, 2, 3\}$). Der Kreis K ist die Schnittmenge von K_1 und K_2 . Die Schnittpunkte von K und K_3 sind P_1 und P_2 . P_1 liegt an der Erdoberfläche, P_2 im Weltall.



1 GK Astronomie - Aufgaben

- (c) Die wahre Ankunftszeit des Signals beim Empfänger ist $t_{\text{Atom}} = t - \delta t$, die Zeit des Signals \textcircled{i} vom Satelliten bis zum Empfänger also $\Delta t_i = c(t_i - \delta t - T_i)$.

$$(X_1 - x)^2 + (Y_1 - y)^2 + (Z_1 - z)^2 = c^2(t_1 - \delta t - T_1)^2$$

$$(X_2 - x)^2 + (Y_2 - y)^2 + (Z_2 - z)^2 = c^2(t_2 - \delta t - T_2)^2$$

$$(X_3 - x)^2 + (Y_3 - y)^2 + (Z_3 - z)^2 = c^2(t_3 - \delta t - T_3)^2$$

$$(X_4 - x)^2 + (Y_4 - y)^2 + (Z_4 - z)^2 = c^2(t_4 - \delta t - T_4)^2$$

- (d) Mit $T_1 = T_2 = T_3 = T_4 = 0$ und den angegebenen Werten lautet die Lösung des Gleichungssystems:

$$x = 4234511,7 \text{ m}, \quad y = 837860,2 \text{ m}, \quad z = 4698819,5 \text{ m}, \quad \delta t = 2,123456778 \text{ s}$$

- (e) Es gilt, das Gleichungssystem

$$x = r \cos \varphi \cos \lambda \tag{1}$$

$$y = r \cos \varphi \sin \lambda \tag{2}$$

$$z = r \sin \varphi \tag{3}$$

nach den Unbekannten φ , λ und r aufzulösen. Die Höhe ist dann $h = r - R_{\text{Erde}}$.

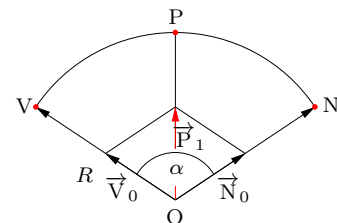
$$\frac{(2)}{(1)} : \quad \tan \lambda = \frac{y}{x} \quad \implies \quad \lambda = 11,1192^\circ$$

$$\frac{(3)}{(2)} : \quad \tan \varphi = \frac{z \sin \lambda}{y} \quad \implies \quad \varphi = 47,4276^\circ$$

$$(3) : \quad r = \frac{z}{\sin \varphi} = 6\,380\,596 \text{ m} \quad \implies \quad h = 2296 \text{ m}$$

Der Empfänger befindet sich auf der oberen Wettersteinspitze.

- 1.3.3. (a) Der Schnittpunkt des Meridians vom Nordpol über Greenwich zum Südpol mit dem Äquator ist der Südpunkt S. Der Ursprung unseres Koordinatensystems ist der Erdmittelpunkt, die x_1 -Achse zeigt zu S, die x_3 -Achse zum Nordpol. Die Einheitsvektoren, die von M nach N (Nürnberg) bzw. V (Vancouver) zeigen sind



$$\vec{N}_0 = \begin{pmatrix} \cos \varphi \cos \lambda_1 \\ \cos \varphi \sin \lambda_1 \\ \sin \varphi \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0,63990 \\ 0,12554 \\ 0,75813 \end{pmatrix} \quad \text{und} \quad \vec{V}_0 = \begin{pmatrix} \cos \varphi \cos \lambda_2 \\ \cos \varphi \sin \lambda_2 \\ \sin \varphi \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} -0,35516 \\ -0,54690 \\ 0,75813 \end{pmatrix}$$

$$\vec{P}_1 = \vec{N}_0 + \vec{V}_0 = \begin{pmatrix} 0,28474 \\ -0,42135 \\ 1,51627 \end{pmatrix}, \quad \vec{P}_0 = \frac{\vec{P}_1}{|\vec{P}_1|} = \begin{pmatrix} 0,17804 \\ -0,26346 \\ 0,94810 \end{pmatrix}$$

Mit $R = 6380 \text{ km}$ folgt

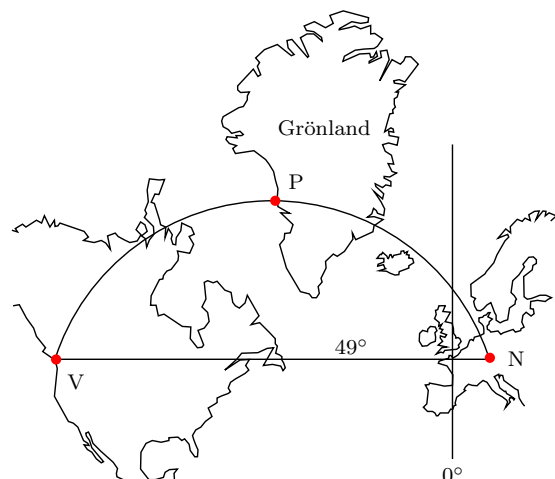
$$\vec{P} = R \vec{P}_0 = \begin{pmatrix} 1136 \\ -1681 \\ 6049 \end{pmatrix} \text{ km}$$

Für die geografischen Koordinaten φ' und λ' von P gilt

$$\vec{P}_0 = \begin{pmatrix} \cos \varphi' \cos \lambda' \\ \cos \varphi' \sin \lambda' \\ \sin \varphi' \end{pmatrix}$$

$$\varphi' = \sin^{-1} 0,94810 = 71,46^\circ$$

$$\lambda' = \sin^{-1} \frac{-0,26346}{\cos \varphi'} = -55,95^\circ$$



1 GK Astronomie - Aufgaben

(b) $\cos \alpha = \frac{\vec{N}_0 \cdot \vec{V}_0}{1 \cdot 1} = 0,278843 \implies \alpha = 1,2882 = 73,81^\circ$

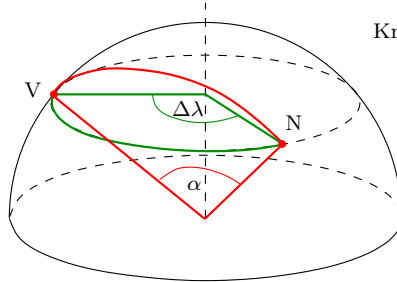
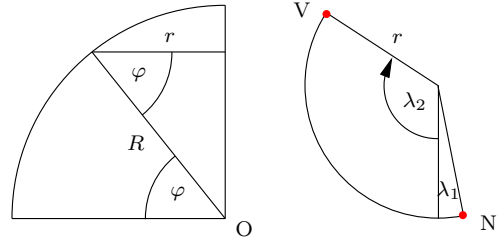
Der kürzeste Weg von N nach V auf der Erdoberfläche hat die Länge

$$s = R\alpha = 6380 \text{ km} \cdot 1,2882 = 8219 \text{ km}$$

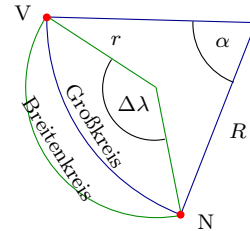
Der Breitenkreis hat den Radius $r =$

$R \cos \varphi$, die Strecke Nürnberg–Vancouver auf dem Breitenkreis ist

$$b = r(\lambda_1 - \lambda_2) = 9737 \text{ km}$$



Kreisbögen in einer Ebene gezeichnet:



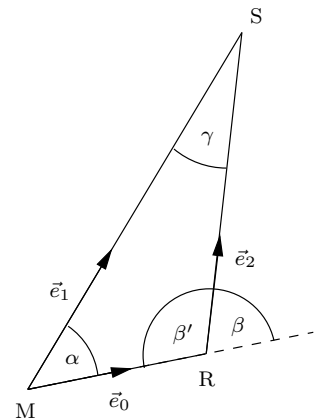
1.3.4. $1^\circ \cong 4 \text{ min}$, $1' \cong 4 \text{ s}$, $1'' \cong \frac{1}{15} \text{ s}$, $15^\circ \cong 1 \text{ h}$, $0,25^\circ \cong 1 \text{ min}$, $\frac{15^\circ}{240} \cong 1 \text{ s}$

	Bogenmaß	Dezimalgrad	$x^\circ y' z''$	Zeitmaß
α	1,345	77,06282°	77° 3' 46''	5 ^h 8 ^{min} 15 ^s
β	0,7215	41,34°	41° 20' 24''	2 ^h 45 ^{min} 21,6 ^s
γ	0,43046	24,663°	24° 39' 48''	1 ^h 38 ^{min} 39,2 ^s
δ	1,1767	67,42083°	67° 25' 15''	4 ^h 29 ^{min} 41 ^s

1.3.5. $R = 6378 \text{ km}$, $t_{\gamma 2} = t_{\gamma 1} - (\lambda_2 - \lambda_1) \cdot \frac{1 \text{ h}}{15^\circ} = 3^{\text{h}} 21^{\text{min}} 9,6^{\text{s}}$

$$\vec{r}_1 = \begin{pmatrix} \cos \varphi_1 \cos \lambda_1 \\ \cos \varphi_1 \sin \lambda_1 \\ \sin \varphi_1 \end{pmatrix}, \quad \vec{r}_2 = \begin{pmatrix} \cos \varphi_2 \cos \lambda_2 \\ \cos \varphi_2 \sin \lambda_2 \\ \sin \varphi_2 \end{pmatrix}$$

$$\vec{e}_0 = \frac{\vec{MR}}{|\vec{MR}|} = \vec{r}_2 - \vec{r}_1 = \begin{pmatrix} 0,0140505990 \\ 0,5618833297 \\ -0,8270971551 \end{pmatrix}$$



$$\mu = \arccos \frac{\vec{r}_1 \cdot \vec{r}_2}{|\vec{r}_1| \cdot |\vec{r}_2|} = 85,89863^\circ, \quad s = \mu R = 9561,986 \text{ km}, \quad s_g = 2 R \sin \frac{\mu}{2} = 8691,315 \text{ km}$$

$$t_{10} = t_1 + \lambda_1 = 3^{\text{h}} 11^{\text{min}} 57,00^{\text{s}} = 47^\circ 59' 15,00''$$

$$t_{20} = t_2 + \lambda_2 = 3^{\text{h}} 10^{\text{min}} 0,95^{\text{s}} = 47^\circ 30' 14,25''$$

$$\vec{e}_1 = \frac{\vec{MS}}{|\vec{MS}|} = \begin{pmatrix} \cos \delta_1 \cos t_{10} \\ \cos \delta_1 \sin t_{10} \\ \sin \delta_1 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0,65441776 \\ 0,72648576 \\ 0,20965649 \end{pmatrix}$$

$$\vec{e}_2 = \frac{\vec{RS}}{|\vec{RS}|} = \begin{pmatrix} \cos \delta_2 \cos t_{20} \\ \cos \delta_2 \sin t_{20} \\ \sin \delta_2 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0,65753414 \\ 0,71767213 \\ 0,22933724 \end{pmatrix}$$

1 GK Astronomie - Aufgaben

$$\alpha = \arccos(\vec{e}_0 \cdot \vec{e}_1) = 75,877910^\circ \quad \beta = \arccos(\vec{e}_0 \cdot \vec{e}_2) = 77,126304^\circ \quad \gamma = \beta - \alpha = 1,248394^\circ$$

$$\overline{MS} = s_g \cdot \frac{\sin(\pi - \beta)}{\sin \gamma} = \underline{\underline{388897 \text{ km}}}$$

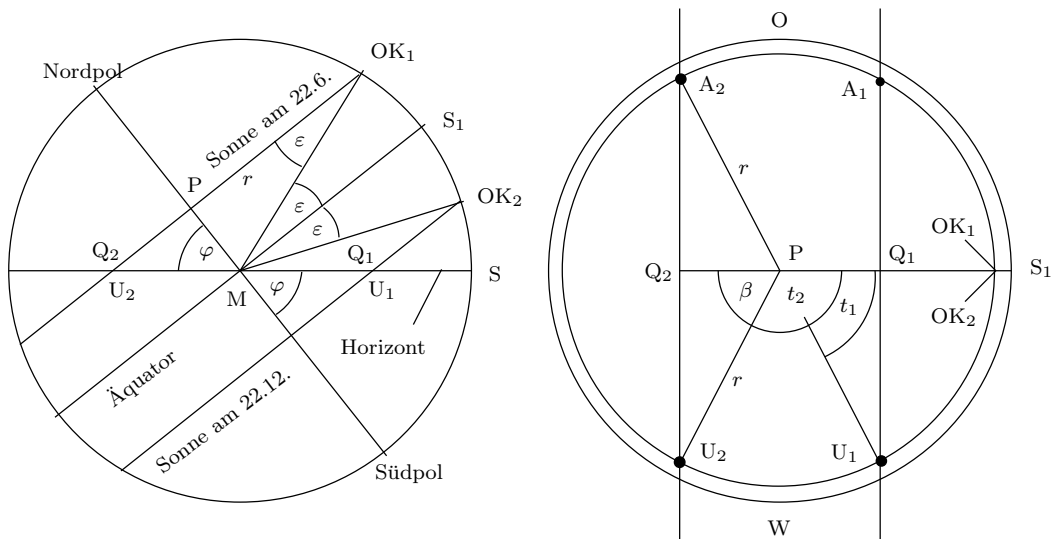
1.3.6.

$$\vec{r}_1 = \begin{pmatrix} \cos \delta_1 \cos \alpha_1 \\ \cos \delta_1 \sin \alpha_1 \\ \sin \delta_1 \end{pmatrix}, \quad \vec{r}_2 = \begin{pmatrix} \cos \delta_2 \cos \alpha_2 \\ \cos \delta_2 \sin \alpha_2 \\ \sin \delta_2 \end{pmatrix}$$

$$\mu = \arccos \frac{\vec{r}_1 \cdot \vec{r}_2}{|\vec{r}_1| \cdot |\vec{r}_2|} = 19^\circ 19' 59,97''$$

- 1.3.7. (a) Neigung der Erdachse gegen die Bahnebene: $\varepsilon = 23^\circ 26' 21''$
 Breite von Garmisch (WG): $\varphi = 47^\circ 29' 38''$
 Obere Kulmination der Sonne am 22.06.: $h_1 = 90^\circ - \varphi + \varepsilon = 65^\circ 56' 43''$
 Obere Kulmination der Sonne am 22.12.: $h_2 = 90^\circ - \varphi - \varepsilon = 19^\circ 4' 1''$

(b)



Blick von W nach O

Blick vom Nordpol zum Südpol

Ist R der Radius der Himmelskugel, dann hat der Parallelkreis zum Äquator, auf dem sich die Sonne am 22.6. oder 22.12. bewegt, den Radius $r = R \cos \varepsilon$.

$$\overline{PQ}_2 = \overline{MP} \sin \varphi = R \sin \varepsilon \sin \varphi$$

$$\cos t_1 = \cos \beta = \frac{\overline{PQ}_2}{r} = \frac{\sin \varepsilon \sin \varphi}{\cos \varepsilon} = \tan \varepsilon \tan \varphi$$

$$\cos t_2 = \cos(180^\circ - t_1) = -\cos t_1 = -\tan \varepsilon \tan \varphi$$

Im festen Äquatorsystem gilt mit $\varphi' = \varphi - 90^\circ$:

$$\vec{MU}_2 = \begin{pmatrix} \cos \varepsilon \cos t_2 \\ \cos \varepsilon \sin t_2 \\ \sin \varepsilon \end{pmatrix}, \quad \vec{MS} = \begin{pmatrix} \cos \varphi' \cos 0 \\ \cos \varphi' \sin 0 \\ \sin \varphi' \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \cos \varphi' \\ 0 \\ \sin \varphi' \end{pmatrix}$$

Für den Azimut des Untergangspunktes im Horizontsystem gilt:

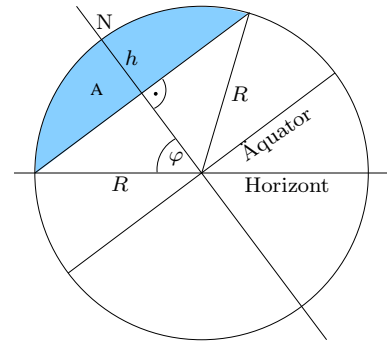
$$\begin{aligned} \cos A_2 &= \vec{MU}_2 \cdot \vec{MS} = \cos \varepsilon \cos t_2 \cos \varphi' + \sin \varepsilon \sin \varphi' = \\ &= \cos \varepsilon \cos t_2 \sin \varphi - \sin \varepsilon \cos \varphi = \\ &= -\cos \varepsilon \tan \varepsilon \tan \varphi \sin \varphi - \sin \varepsilon \cos \varphi = -\frac{\sin \varepsilon}{\cos \varphi} \end{aligned}$$

Allgemein gilt für den Azimut A des Sonnenuntergangspunktes im Horizontsystem eines Ortes auf der Nordhalbkugel (Breite φ), wenn δ die Deklination der Sonne ist:

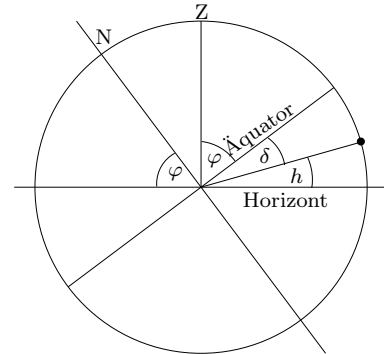
$$\boxed{\cos A = -\frac{\sin \delta}{\cos \varphi}}$$

Garmisch, 22.06.: $\delta = \varepsilon$, $A = 126^\circ 3' 57''$, 22.12.: $\delta = -\varepsilon$, $A = 53^\circ 56' 3''$

- 1.3.8. (a) 50 %, 50 %
 (b) 0 %, 100 %
 (c) $A = 2 R \pi h = 2 R \pi (R - R \cos \varphi)$
 $z = \frac{A}{4 \pi R^2} = \frac{1 - \cos \varphi}{2} = 16,2 \%$
 $s = 1 - z = 83,8 \%$



- 1.3.9. (a) $\beta = T \cdot \frac{360^\circ}{365,25 \text{ d}}$
 (b) $h_{\max} = 90^\circ - \varphi + \delta = 25^\circ 51'$
 (c) Um Mitternacht steht die Sonne im unteren Kulminationspunkt, ihre Rektaszension ist als um 12 h größer als die von Sirius:



$$\alpha_S = \alpha + 12 \text{ h} = 280,7364^\circ$$

$$\beta = \arctan \frac{\tan \alpha_S}{\cos \varepsilon} = 279,87^\circ$$

$$T = \beta \cdot \frac{365,25 \text{ d}}{360^\circ} = 284 \text{ d}$$

284 d nach dem 21.3. ist der 30.12.

1.4 Instrumente zur Beobachtung

- 1.4.1. (a) $D_S = \frac{b \cdot 1 \text{ AE}}{f} = 1,39 \cdot 10^9 \text{ m}, \quad S' = S \cdot \frac{d^2}{b^2} = 3,43 \cdot 10^4 \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$
 (b) $V = 100 \text{ dm}^3 = 0,1 \text{ m}^3, \quad m = 100 \text{ kg}, \quad C = 4,19 \cdot 10^3 \frac{\text{J}}{\text{kgK}}, \quad \Delta T = 80 \text{ K}, \quad \Delta t = 600 \text{ s}$

Radius der Wasserkugel:

$$R = \sqrt[3]{\frac{3V}{4\pi}} = 0,288 \text{ m}$$

Die in den Spiegel einfallende Leistung muss gleich der zur Erwärmung benötigten Leistung sein:

$$\frac{SD^2\pi}{4} = \frac{mC\Delta T}{\Delta t} \implies D = \sqrt{\frac{4mC\Delta T}{S\pi\Delta t}} = 7,21 \text{ m}$$

$$f = \frac{2Rr}{D_S} = 61,9 \text{ m}$$

- 1.4.2. (a) $D = a + 2L \tan \varepsilon = a + \frac{2L \sin \varepsilon}{\cos \varepsilon} = a + \frac{2L \sin \varepsilon}{\sqrt{1 - \sin^2 \varepsilon}} = a + \frac{2Lb_1\lambda}{a\sqrt{1 - \frac{b_1^2\lambda^2}{a^2}}} = a + \frac{2Lb_1\lambda}{\sqrt{a^2 - b_1^2\lambda^2}}$

Wegen $\frac{b_1^2\lambda^2}{a^2} \ll 1$ für $a \gg \lambda$ gilt $1 - \frac{b_1^2\lambda^2}{a^2} \approx 1$ und damit

$$D \approx a + \frac{2Lb_1\lambda}{a}$$

- (b) $a_1 = 0,005 \text{ m}, \quad a_2 = 10 \text{ m}$

$$D_1 = D(a_1) = 1,2 \cdot 10^2 \text{ km}, \quad D_2 = D(a_2) = 70 \text{ m}$$

$$D'(a) = \frac{dD(a)}{da} = 1 - \frac{2Lb_1\lambda}{a^2}$$

$$D'(a_0) = 0 \implies a_0 = \sqrt{2Lb_1\lambda} = 24,5 \text{ m} \quad D_{\min} = D(a_0) = 49 \text{ m}$$

1.4.3. leer

1.4.4. (a) Zerstreuungslinse:

$$f_2 < 0 \implies |f_2| = -f_2$$

$$\frac{f_{\text{eff}}}{f_1} = \frac{B_2}{B_1} = \frac{b - f_2}{-f_2} = \frac{f_2 - b}{f_2}$$

Bei der Abbildung an der Zerstreuungslinse ist die Bildweite b und die Gegenstandsweite (rechts von der Linse negativ)

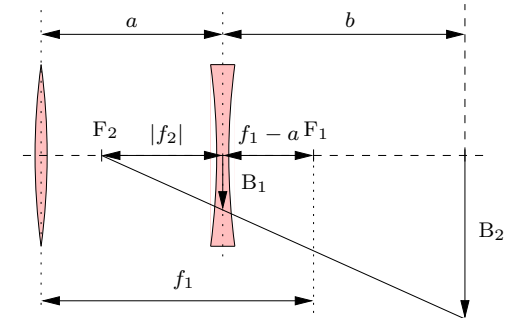
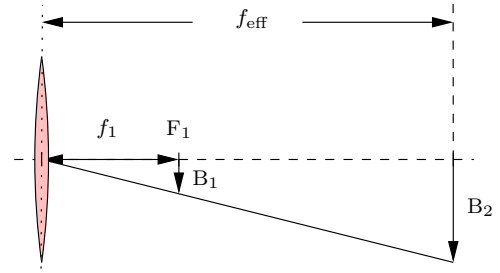
$$g = -(f_1 - a) = a - f_1$$

Linsengleichung:

$$\frac{1}{b} + \frac{1}{g} = \frac{1}{f_2} \implies \frac{1}{b} = \frac{1}{f_2} + \frac{1}{f_1 - a}$$

$$b = \frac{f_2(f_1 - a)}{f_1 + f_2 - a}$$

$$f_{\text{eff}} = \frac{f_1(f_2 - b)}{f_2} = \frac{f_1 f_2}{f_1 + f_2 - a}$$



(b) Aus den beiden letzten Gleichungen folgt

$$\frac{f_2}{f_1 + f_2 - a} = \frac{b}{f_1 - a} \implies f_{\text{eff}} = \frac{f_1 b}{f_1 - a} \implies f_1 = \frac{a f_{\text{eff}}}{f_{\text{eff}} - b} = 5,14 \text{ m}$$

$$\frac{D'}{D} = \frac{b}{b + a} \implies D' = \frac{bD}{b + a} = 137 \text{ m}$$

(c) Winkelaufösung mit $\lambda = 500 \text{ nm}$:

$$\delta = 1,22 \frac{\lambda}{D} = 2,5 \cdot 10^{-7} \approx 0,05''$$

$$A = \delta f_{\text{eff}} = 14 \mu\text{m}$$

Größe des Gesichts original G_1 und G_2 , auf der Platte B_1 und B_2 , $g = 5000 \text{ m}$:

$$B_1 = \frac{G_1 f_{\text{eff}}}{g}$$

Mit der Pixelfläche K^2 folgt dann für die Zahl der Pixel

$$n = \frac{G_1 G_2 f_{\text{eff}}^2}{g^2 K^2} = 1,1 \cdot 10^4$$

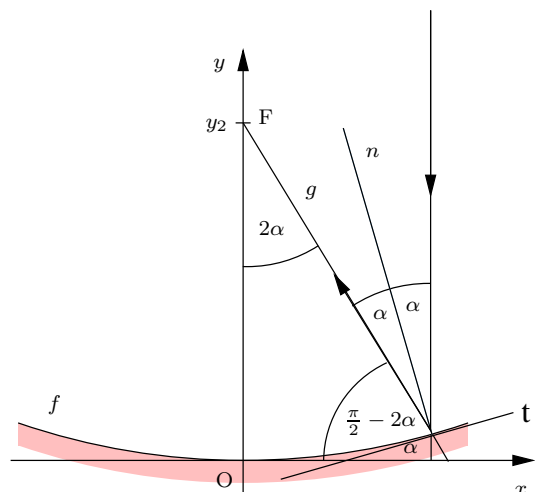
1.4.5. Die Normale n steht senkrecht auf der Spiegeloberfläche. Die Gerade g steht für den reflektierten Strahl, t ist die Tangente an den Spiegel im Reflexionspunkt. Die Steigung von t ist

$$m_t = \tan \alpha = f'(x_1) = 2ax_1$$

Die Steigung von g ist

$$m = -\tan\left(\frac{\pi}{2} - 2\alpha\right) = -\frac{1}{\tan(2\alpha)} = -\frac{1 - \tan^2 \alpha}{2 \tan \alpha} = -\frac{1 - 4a^2 x_1^2}{4ax_1}$$

Die Gleichung von g durch den Reflexionspunkt $(x_1 | ax_1^2)$ ist



1 GK Astronomie - Aufgaben

$$g: \quad y = mx + ax_1^2 - mx_1$$

Schnittpunkt von g mit der y -Achse bei

$$y_2 = g(0) = ax_1^2 - mx_1 = ax_1^2 - \frac{1 - 4a^2x_1^2}{4a} = \frac{1}{4a}$$

Da y_2 unabhängig von x_1 ist, schneiden sich alle reflektierten Strahlen im Brennpunkt

$$F(0|f) \quad \text{mit der Brennweite} \quad f = \frac{1}{4a}.$$

1.4.6. Winkel, unter dem die Sterne erscheinen:

$$\alpha = \frac{a}{r} = \frac{2,45 \text{ AE}}{40 \text{ LJ}} 9,7 \cdot 10^{-7} = (0,0033'$$

Beobachtungswinkel (Auflösung des Auges): $\beta \approx 1'$. Vergrößerung v des Teleskops:

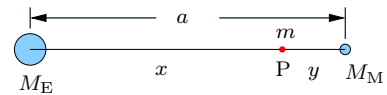
$$v = \frac{\tan \beta}{\tan \alpha} \approx \frac{\beta}{\alpha} = 300 = \frac{f_1}{f_2} \implies f_1 = 300 f_2 = 2,4 \text{ m}$$

Mit $\lambda \approx 600 \text{ nm}$ folgt

$$D = \frac{1,22\lambda}{\sin \alpha} \approx 76 \text{ cm}$$

1.5 Gravitation

1.5.1. Die Gesamtkraft auf eine Testmasse m am gesuchten Ort P muss null sein:



$$\frac{GM_E m}{x^2} = \frac{GM_M m}{y^2}$$

Mit $y = a - x$ folgt

$$M_E(a - x)^2 = M_M x^2 \implies |a - x| \sqrt{M_E} = |x| \sqrt{M_M}$$

Da $a - x > 0$ und $x > 0$ gilt

$$(a - x) \sqrt{M_E} = x \sqrt{M_M} \implies x = \frac{a \sqrt{M_E}}{\sqrt{M_E} + \sqrt{M_M}} = \frac{a}{1 + \sqrt{\frac{M_M}{M_E}}}$$

Mit $M_E = 5,97 \cdot 10^{24} \text{ kg}$, $M_M = 7,35 \cdot 10^{22} \text{ kg}$ und $a = 3,84 \cdot 10^5 \text{ km}$ folgt

$$x = 0,900 \cdot a = 3,45 \cdot 10^5 \text{ km}$$

1.5.2. (a) $\frac{m}{2} v_1^2 - \frac{GmM_S}{R} = 0 \implies v_1 = \sqrt{\frac{2GM_S}{R}} = 42,1 \frac{\text{km}}{\text{s}}$

(b) $\frac{m}{2} v_{FS}^2 - \frac{GmM_S}{R} - \frac{GmM_E}{R_E} = 0 \implies v_{FS} = \sqrt{2G \left(\frac{M_S}{R} + \frac{M_E}{R_E} \right)} = 43,6 \frac{\text{km}}{\text{s}}$

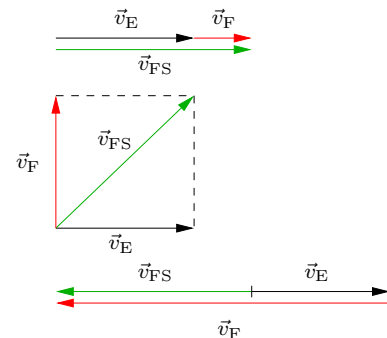
(c) Es muss sein: $\vec{v}_F + \vec{v}_E = \vec{v}_{FS}$ mit $|\vec{v}_{FS}| = v_{FS}$.

Für den Betrag v_F gilt dann

in Richtung von \vec{v}_E : $v_F = v_{FS} - v_E = 13,8 \frac{\text{km}}{\text{s}}$

senkrecht zu \vec{v}_E : $v_F = \sqrt{v_{FS}^2 - v_E^2} = 31,8 \frac{\text{km}}{\text{s}}$

entgegen \vec{v}_E : $v_F = v_{FS} + v_E = 73,4 \frac{\text{km}}{\text{s}}$



1.5.3. (a) $M = \rho V = \frac{4\pi\rho R^3}{3} \implies R = \sqrt[3]{\frac{3M}{4\pi\rho}} = 13,8 \text{ km}$

$$g = \frac{GM}{R^2} = 6,98 \cdot 10^{11} \frac{\text{m}}{\text{s}^2} = 7,11 \cdot 10^{10} g$$

(b) $g = \frac{GM}{R_0^2} = \frac{4\pi\rho GR}{3} \implies R_0 = \frac{3g}{4\pi\rho G} = 1,9 \cdot 10^{-7} \text{ m}$

(c)

$$\Delta g(r) = GM \left(\frac{1}{r^2} - \frac{1}{(r+h)^2} \right) = \frac{GM(2rh+h^2)}{r^2(r+h)^2} = \frac{GMh(2r+h)}{r^2(r+h)^2}$$

Für $h \ll r$ gilt $r+h \approx r$ und $2r+h \approx 2r$:

$$\Delta g(r) \approx \frac{2GMh}{r^3} =: \Delta g_n(r)$$

$$\frac{\Delta g(r) - \Delta g_n(r)}{\Delta g(r)} = 1 - \frac{\Delta g_n(r)}{\Delta g(r)} = 1 - \frac{2(r+h)^2}{r(2r+h)} = -\frac{h(3r+2h)}{r(2r+h)} \approx -\frac{3h}{2r}$$

$$r = 100 \text{ km} \implies \frac{\Delta g(r) - \Delta g_n(r)}{\Delta g(r)} = -2,7 \cdot 10^{-5}$$

$$\Delta g(r) \approx \frac{2GMh}{r^3} = 100 \cdot g_{\text{Erde}} \implies r = \sqrt[3]{\frac{GMh}{50g_{\text{Erde}}}} = 787 \text{ km}$$

1.5.4. Der Schwerpunkt S des Systems Erde-Mond hat vom Erdmittelpunkt die Entfernung s :

$$M_E s = M_M (R - s) \implies$$

$$s = \frac{M_M R}{M_E + M_M} = 4,66 \cdot 10^6 \text{ m,}$$

liegt also innerhalb der Erde.
Das Systems rotiert mit der Winkelgeschwindigkeit

$$\omega = \frac{2\pi}{T} = 2,66 \cdot 10^{-6} \frac{1}{\text{s}}$$

Kräfte, die vom Erdmittelpunkt weg zeigen, sollen positiv sein:

$$F_1 = m\omega^2(R_E + s) - \frac{GM_M m}{(R + R_E)^2} = 4,61 \cdot 10^{-5} \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot m \quad (1)$$

$$F_2 = m\omega^2(R_E - s) - \frac{GM_M m}{(R - R_E)^2} = 4,66 \cdot 10^{-5} \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot m \quad (2)$$

Auf beiden Seiten wirkt also eine fast gleich große, vom Erdmittelpunkt nach außen zeigende Kraft.

1.6 Umlaufbahnen

1.6.1. $M = M_{\text{Erde}} = 5,974 \cdot 10^{24} \text{ kg}$, $R = R_{\text{Erde,Äquator}} = 6,378 \cdot 10^6 \text{ m}$

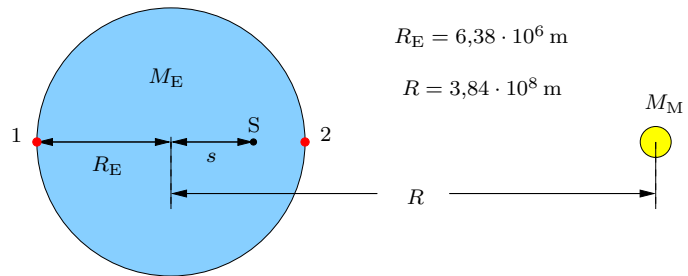
„Zentripetalkraft gleich Gravitationskraft“ und $r = R + a$:

$$\frac{mv^2}{r} = \frac{GmM}{r^2} \implies v^2 = \frac{4\pi^2 r^2}{T^2} = \frac{GM}{r} \implies r = \sqrt[3]{\frac{GMT^2}{4\pi^2}}$$

Mit $T = 24 \text{ h} = 86400 \text{ s}$ folgt $r = 4,225 \cdot 10^4 \text{ km}$ und $a = r - R = 3,587 \cdot 10^4 \text{ km}$.

Streng genommen beträgt die Rotationsdauer der Erde in einem Inertialsystem

$$T' = \frac{365,25}{366,25} \cdot T = 86164 \text{ s.}$$



1 GK Astronomie - Aufgaben

Damit folgt $r = 4,217 \cdot 10^4$ km und $a = r - R = 3,579 \cdot 10^4$ km.

$$v = \frac{2\pi r}{T'} = 3081 \frac{\text{m}}{\text{s}} \quad (3072 \frac{\text{m}}{\text{s}} \text{ mit } T)$$

$$F = \frac{GMm}{r^2} = 0,2234 \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot m$$

Er fühlt sich schwerelos, weil in seinem (rotierenden) Bezugssystem die nach aussen wirkende Zentrifugalkraft die Schwerkraft exakt aufhebt.

1.6.2. In einem Inertialsystem (nicht beschleunigtes, d.h. auch nicht rotierendes System) gilt: Zentripetalkraft gleich Gravitationskraft. Das nicht rotierende System S, in dem der Erdmittelpunkt ruht, ist näherungsweise ein Inertialsystem.

Mit $R = R_{\text{Erde}} = 6,378 \cdot 10^6$ m und $r = R + h = 6,578 \cdot 10^6$ m folgt

$$\frac{mv^2}{r} = \frac{GMm}{r^2} \implies v = \sqrt{\frac{GM}{r}} = 7,78 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

v_0 sei die Abschussgeschwindigkeit des Satelliten im Inertialsystem S:

$$\frac{m}{2}v_0^2 - \frac{GMm}{R} = \frac{m}{2}v^2 - \frac{GMm}{r} \implies v_0 = \sqrt{v^2 + 2GM \left(\frac{1}{R} - \frac{1}{r} \right)}$$

u ist die Geschwindigkeit, mit der sich der Abschussort relativ zu S bewegt, v'_0 die Abschussgeschwindigkeit relativ zur Erdoberfläche:

$$v_0^2 = v'^2_0 + u^2 - 2v'_0u \cos \varphi'$$

Wegen $\cos \varphi' = \cos(180^\circ - \varphi) = -\cos \varphi$ ist

$$v_0^2 = v'^2_0 + u^2 + 2v'_0u \cos \varphi$$

$$v'^2_0 + 2v'_0u \cos \varphi = v_0^2 - u^2$$

$$v'_0 = -u \cos \varphi \underset{(-)}{+} \sqrt{v_0^2 - u^2 \sin^2 \varphi}$$

Abschuss am Nord- oder Südpol ($u = 0$):

$$v'_0 = v_0 = 8,02 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

Am Äquator ist

$$u = \frac{2R\pi}{24 \cdot 3600 \text{ s}} = 0,464 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

Abschuss am Äquator senkrecht nach oben ($\varphi = 90^\circ$):

$$v'_0 = \sqrt{v_0^2 - u^2} = 8,01 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

Abschuss am Äquator tangential zur Erdoberfläche nach ost ($\varphi = 0^\circ$):

$$v'_0 = v_0 - u = 7,56 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

Abschuss am Äquator tangential zur Erdoberfläche nach westen ($\varphi = 0^\circ$):

$$v'_0 = v_0 + u = 8,45 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

1.6.3. (a) $a = \frac{1}{2}(560 + 21400)\text{km} + R_{\text{E}} = 1,736 \cdot 10^7$ m, $T = \sqrt{\frac{4\pi^2 a^3}{GM_{\text{E}}}} = 2,275 \cdot 10^4$ s

(b) Daten der Bahnellipse:

$$r_0 = 560 \text{ km} + R_E = 6,983 \cdot 10^6 \text{ m}$$

$$r_1 = 2a - r_0 = 2,778 \cdot 10^7 \text{ m}$$

$$e = \frac{a - r_0}{a} = 0,600$$

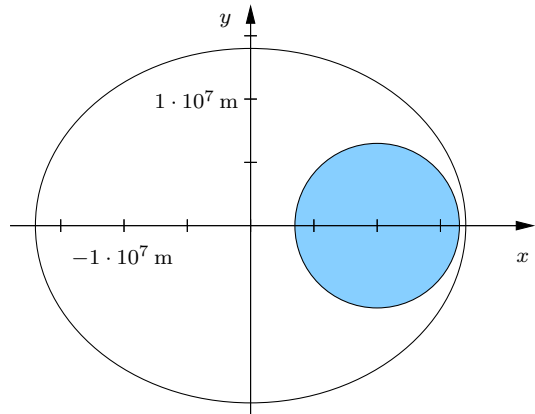
$$b = \sqrt{a^2 - d^2} = a\sqrt{1 - e^2} = 1,388 \cdot 10^7 \text{ m}$$

$$d = ea = 1,041 \cdot 10^7 \text{ m}$$

$$p = r_0(1 + e) = 1,110 \cdot 10^7 \text{ m}$$

Gleichung der Ellipse:

$$\frac{x^2}{a^2} + \frac{y^2}{b^2} = 1 \implies y = \pm b\sqrt{1 - \frac{x^2}{a^2}}$$



(c) $v_0 = \sqrt{GM_E \cdot \left(\frac{2}{r_0} - \frac{1}{a}\right)} = 9593 \frac{\text{m}}{\text{s}}, \quad v_1 = \sqrt{GM_E \cdot \left(\frac{2}{r_1} - \frac{1}{a}\right)} = 2396 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

1.6.4. (a) $\frac{T_2^2}{T_1^2} = \frac{r_2^3}{r_1^3} \implies T_2 = T_1 \sqrt{\frac{r_2^3}{r_1^3}} = 20 \text{ d} \cdot \sqrt{\left(\frac{9}{4}\right)^3} = 20 \text{ d} \cdot \frac{27}{8} = 67,5 \text{ d}$

(b) $a = \frac{r_1 + r_2}{2} = 325 \text{ 000 km}$

$$\frac{T^2}{T_1^2} = \frac{a^3}{r_1^3} \implies T = T_1 \sqrt{\frac{a^3}{r_1^3}} = 20 \text{ d} \cdot \sqrt{\left(\frac{13}{8}\right)^3} = 41,4 \text{ d}$$

(c) $d = a - r_1 = 125 \text{ 000 km}, \quad e = \frac{d}{a} = \frac{5}{13} \approx 0,385$

$$b = \sqrt{a^2 - d^2} = \sqrt{9 \cdot 10^{10} \text{ km}^2} = 300 \text{ 000 km}$$

1.6.5. (a) $\frac{T_{\text{Eu}}^2}{a_{\text{Eu}}^3} = \frac{T_{\text{Io}}^2}{a_{\text{Io}}^3} = C_{\text{Jup}} = 4,17 \cdot 10^{-17} \frac{\text{d}^2}{\text{km}^3} \implies$

$$a_{\text{Eu}} = \sqrt[3]{\frac{T_{\text{Eu}}^2 a_{\text{Io}}^3}{T_{\text{Io}}^2}} = a_{\text{Io}} \sqrt[3]{\frac{T_{\text{Eu}}^2}{T_{\text{Io}}^2}} = 1,59 a_{\text{Io}} = 6,71 \cdot 10^5 \text{ km}$$

(b) $a = \frac{r_1 + r_2}{2} = 5 \cdot 10^5 \text{ km}$

$$\frac{T^2}{a^3} = C_{\text{Jup}} \implies T = \sqrt{a^3 C_{\text{Jup}}} = 2,28 \text{ d}$$

$$d = a - r_1 = 3 \cdot 10^5 \text{ km} = ea \implies e = \frac{d}{a} = 0,6$$

$$b = \sqrt{a^2 - d^2} = a\sqrt{1 - e^2} = 0,8a = 4 \cdot 10^5 \text{ km}$$

(c) $r_4 = \overline{ES_2} = 2a - r_3 = 6,8 \cdot 10^5 \text{ km}$

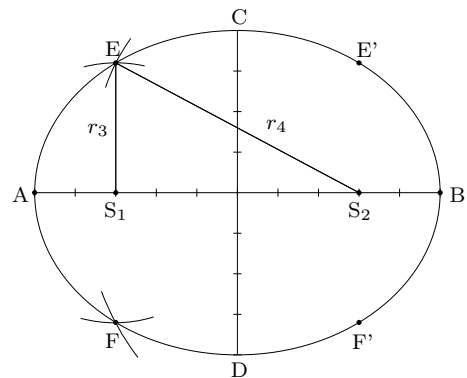
$$k(S_1, r_3) \cap k(S_2, r_4) = \{E, F\}$$

$$\overline{S_1 S_2} = 2d = 6 \cdot 10^5 \text{ km}$$

$$r_3^2 + \overline{S_1 S_2}^2 = 46,24 \cdot 10^{10} \text{ km}^2$$

$$r_4^2 = 6,8^2 \cdot 10^{10} \text{ km}^2 = r_3^2 + \overline{S_1 S_2}^2 \implies$$

$$\sphericalangle S_2 S_1 E = 90^\circ$$

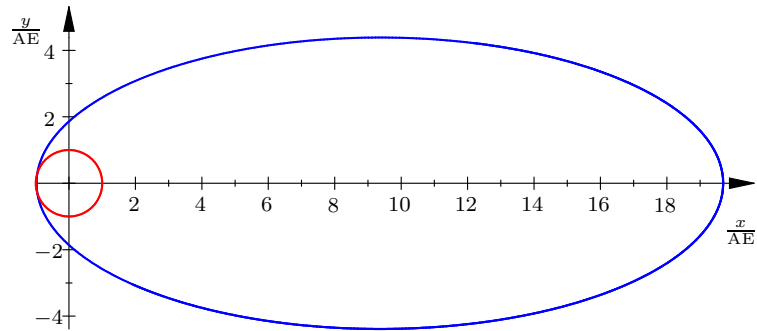


1.6.6. (a) $\frac{T^2}{a^3} = C_\odot = 1 \frac{\text{a}^2}{\text{AE}^3} \implies a = \sqrt[3]{\frac{T^2}{C_\odot}} = 10,335 \text{ AE}$

1 GK Astronomie - Aufgaben

$$d = a - r_1 = 9,359 \text{ AE} \implies b = \sqrt{a^2 - d^2} = 4,386 \text{ AE}$$

$$r_2 = a + d = 19,694 \text{ AE}$$



$$(b) \quad d = ea \implies r_{\min} = a - d = a(1 - e) \implies a = \frac{r_{\min}}{1 - e} = 187 \text{ AE}$$

$$b = a\sqrt{1 - e^2} = 18,5 \text{ AE}$$

$$\frac{T^2}{a^3} = C_{\odot} = 1 \frac{\text{a}^2}{\text{AE}^3} \implies T = \sqrt{a^3 C_{\odot}} = 2,56 \cdot 10^3 \text{ a}$$

$$1.6.7. \quad (a) \quad r_{\min} = \frac{c\Delta t_{\min}}{2} + R_E + R_M = 363296 \text{ km}$$

$$r_{\max} = \frac{c\Delta t_{\max}}{2} + R_E + R_M = 405504 \text{ km}$$

$$a_M = \frac{r_{\min} + r_{\max}}{2} = 384400 \text{ km}$$

$$d_M = a_M - r_{\min} = 21104 \text{ km}, \quad e_M = \frac{d_M}{a_M} = 0,0549$$

$$b_M = \sqrt{a_M^2 - d_M^2} = 383820 \text{ km}$$

$$(b) \quad T = d_{\text{sid}} = 86164 \text{ s}, \quad \frac{T^2}{a^3} = \frac{T_M^2}{a_M^3} \implies a = a_M \left(\frac{T}{T_M} \right)^{\frac{2}{3}} = 42298 \text{ km}$$

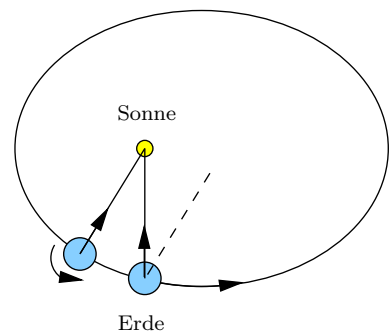
$$\text{über Erdoberfläche: } x = a - R_E = 35920 \text{ km}$$

(c) Ein Jahr hat 365,25 24h-Tage und 366,25 Sterntage:

$$365,25 \cdot 24 \text{ h} = 366,25 \cdot d_{\text{sid}}$$

$$d_{\text{sid}} = \frac{365,25}{366,25} \cdot 24 \cdot 3600 \text{ s} = 86164 \text{ s}$$

$$d_{\text{sid}} = 23 \text{ h } 56 \text{ min } 4 \text{ s}$$

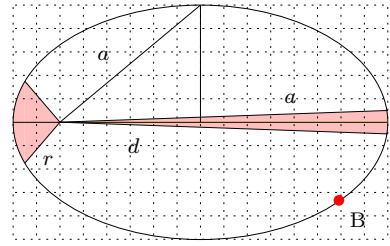


1 GK Astronomie - Aufgaben

1.6.8. (a) $\frac{T_A^2}{r^3} = \frac{T_B^2}{a^3} = \frac{64T_A^2}{a^3} \implies a = \sqrt[3]{64r^3} = 4r$
 $d = a - r = 3r \implies$

$b = \sqrt{a^2 - d^2} = \sqrt{16r^2 - 9r^2} = r\sqrt{7} \approx 2,65r$

(b) „Der Strahl Zentralkörper-Umlaufkörper überstreicht in gleichen Zeiten gleiche Flächen.“



$\frac{1}{2}v_1\Delta t \cdot r = \frac{1}{2}v_2\Delta t \cdot 7r \implies v_2 = \frac{v_1}{7} = 1200 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

1.6.9. (a) $M_M + M_{\text{Erde}} = \frac{4\pi^2 a^3}{GT^2} = 6,051 \cdot 10^{24} \text{ kg} \implies M_M = 6,051 \cdot 10^{24} \text{ kg} - M_{\text{Erde}} \approx 7,4 \cdot 10^{22} \text{ kg}$

(b) Da die Planetenmassen sehr klein gegen die Sonnenmasse M sind, gilt für zwei Planeten mit den Massen m_1 und m_2 :

$\frac{T_1^2}{a_1^3} = \frac{4\pi^2}{G(M + m_1)} \approx \frac{4\pi^2}{G(M + m_2)} = \frac{T_2^2}{a_2^3}$

Als Beispiel betrachten wir den Merkur und den Jupiter:

$\frac{4\pi^2}{G(M + M_{\text{Jup}})} = 1,9829 \cdot 10^{-29} \frac{1}{\text{kg}}, \quad \frac{4\pi^2}{G(M + M_{\text{Mer}})} = 1,9848 \cdot 10^{-29} \frac{1}{\text{kg}}$

1.6.10. (a) $a = \frac{r_E + r_J}{2} = 4,64 \cdot 10^{11} \text{ m}$

$v_0 = \sqrt{GM_S \cdot \left(\frac{2}{r_E} - \frac{1}{a}\right)} = 3,86 \cdot 10^4 \frac{\text{m}}{\text{s}}, \quad v_1 = \sqrt{GM_S \cdot \left(\frac{2}{r_J} - \frac{1}{a}\right)} = 7,42 \cdot 10^3 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

$\frac{mv_K^2}{r_E} = \frac{GmM_S}{r_E} \implies v_K = \sqrt{\frac{GM_S}{r_E}} = 2,98 \cdot 10^4 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

(b) Umlaufzeit:

$T = \sqrt{\frac{4\pi^2 a^3}{GM_S}} = 1,72 \cdot 10^8 \text{ s}$

Flugdauer:

$\Delta t = \frac{T}{2} = 8,61 \cdot 10^7 \text{ s} = 2 \text{ a } 266 \text{ d}$

1.6.11. (a) Im SP-System:

$\frac{r_L}{r_S} = \frac{4,2}{7} = \frac{3}{5}$

$a_S = 5 \cdot 10^{11} \text{ m}, \quad d_S = 3 \cdot 10^{11} \text{ m}$

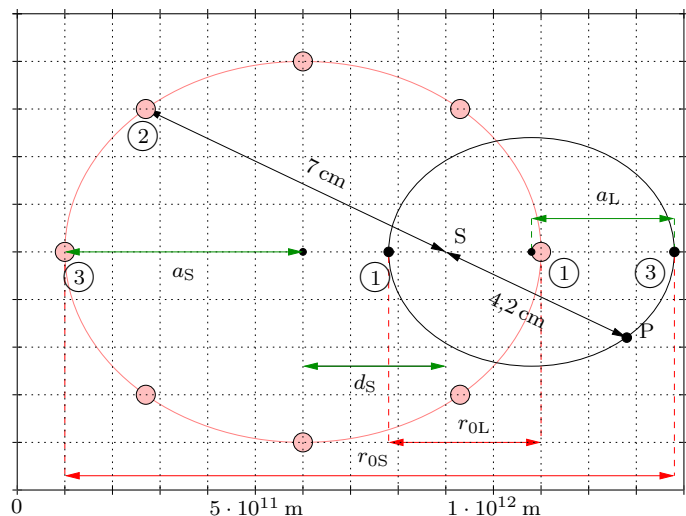
$e = \frac{d}{a} = \frac{3}{5}$

$\overline{S_1 S} = 2 \cdot 10^{11} \text{ m}$

$\overline{L_1 S} = \frac{3}{5} \cdot \overline{S_1 S} = 1,2 \cdot 10^{11} \text{ m}$

$\overline{S_3 S} = 8 \cdot 10^{11} \text{ m}$

$\overline{L_3 S} = \frac{3}{5} \cdot \overline{S_3 S} = 4,8 \cdot 10^{11} \text{ m}$



(b) im System von S (Stern): $r = r_L + r_S = \frac{8}{5}r_S = 1,6r_S, \quad a = 1,6a_S = 8 \cdot 10^{11} \text{ m}$

$M = m_S + m_L = \frac{4\pi^2 a^3}{GT^2} = 2,40 \cdot 10^{31} \text{ kg}$

1 GK Astronomie - Aufgaben

$$\frac{m_S}{m_L} = \frac{r_L}{r_S} = \frac{3}{5} \implies m_S + m_L = 1,6m_L = M$$

$$m_L = 1,50 \cdot 10^{31} \text{ kg}, \quad m_S = 0,90 \cdot 10^{31} \text{ kg}$$

(c) Winkelaufösung beim HST:

$$\delta = 1,22 \cdot \frac{\lambda}{D} = 0,063''$$

Fehler bei der Ortsbestimmung in 20 LJ Entfernung:

$$\Delta a = \delta \cdot 20 \text{ LJ} = 5,8 \cdot 10^{10} \text{ m} = 0,072a \approx \Delta a$$

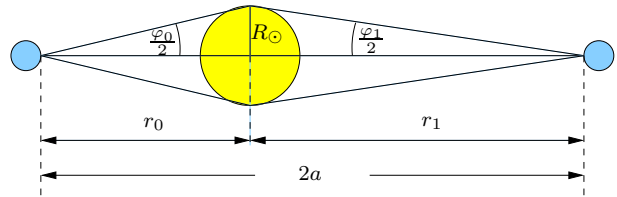
Da die Winkelaufösung mit VLBI besser ist, berücksichtigen wir nur den Fehler des HST.

$$M_{\max} = \frac{4\pi^2(a + \Delta a)^3}{GT^2} = 2,96 \cdot 10^{31} \text{ kg}, \quad M_{\min} = \frac{4\pi^2(a - \Delta a)^3}{GT^2} = 1,92 \cdot 10^{31} \text{ kg}$$

$$\delta_{\text{rel}} = \frac{M_{\max} - M_{\min}}{M_{\max} + M_{\min}} \approx 21\%$$

1.6.12. (a) $\tan \frac{\varphi_0}{2} = \frac{R_\odot}{r_0}, \quad \tan \frac{\varphi_1}{2} = \frac{R_\odot}{r_1}$

$$\alpha := \frac{r_0}{r_1} = \frac{\tan \frac{\varphi_1}{2}}{\tan \frac{\varphi_0}{2}} = 0,96715$$



$$e = \frac{r_1 - a}{a} = \frac{2r_1 - 2a}{2a} = \frac{2r_1 - r_1 - r_0}{r_1 + r_0} = \frac{r_1 - r_0}{r_1 + r_0} = \frac{1 - \frac{r_0}{r_1}}{1 + \frac{r_0}{r_1}} = \frac{1 - \alpha}{1 + \alpha} = 0,0167$$

$$2a = r_0 + r_1 = R_\odot \left(\frac{1}{\tan \frac{\varphi_0}{2}} + \frac{1}{\tan \frac{\varphi_1}{2}} \right) \implies R_\odot = 6,96 \cdot 10^8 \text{ m}$$

$$a = 1 \text{ AE}, \quad b = a\sqrt{1 - e^2} = 0,99986 \cdot a$$

$$r_0 = a(1 - e) = 0,9833a, \quad r_1 = a(1 + e) = 1,0167a$$

(b) Da $M_{\text{Erde}} \ll M_\odot$ gilt

$$M_\odot = \frac{4\pi^2 a^3}{GT^2} = 1,989 \cdot 10^{30} \text{ kg}$$

(c) $v_0 = \sqrt{GM_\odot \cdot \left(\frac{2}{r_0} - \frac{1}{a} \right)} = \sqrt{\frac{GM_\odot(1+e)}{a(1-e)}} = 30,3 \frac{\text{km}}{\text{s}}$

$$v_1 = \sqrt{GM_\odot \cdot \left(\frac{2}{r_1} - \frac{1}{a} \right)} = \sqrt{\frac{GM_\odot(1-e)}{a(1+e)}} = 29,3 \frac{\text{km}}{\text{s}}$$

1.6.13. $r_P = 2500 \text{ km}, \quad r_C = 17500 \text{ km}, \quad r = r_P + r_C = 2,0 \cdot 10^7 \text{ m}, \quad T = 2\Delta t = 551880 \text{ s}$

$$M = m_P + m_C = \frac{4\pi^2 r^3}{GT^2} = 1,554 \cdot 10^{22} \text{ kg}$$

$$\frac{m_P}{m_C} = \frac{r_C}{r_P} = 7 \implies M = 8m_C, \quad m_C = \frac{M}{8} = 1,94 \cdot 10^{21} \text{ kg}, \quad m_P = 7m_C = 1,36 \cdot 10^{22} \text{ kg}$$

1.6.14. (a) Mit der Dopplerformel:

$$\lambda_1 = \lambda_0 \sqrt{\frac{1 - \beta_1}{1 + \beta_1}} \implies \beta_1 = \frac{\lambda_0^2 - \lambda_1^2}{\lambda_0^2 + \lambda_1^2} = 3,8084 \cdot 10^{-4} \implies v_1 = \beta_1 c = 1,14172 \cdot 10^5 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

$$\lambda_2 = \lambda_0 \sqrt{\frac{1 + \beta_2}{1 - \beta_2}} \implies \beta_2 = \frac{\lambda_2^2 - \lambda_0^2}{\lambda_2^2 + \lambda_0^2} = 2,28499 \cdot 10^{-4} \implies v_2 = \beta_2 c = 6,85024 \cdot 10^4 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

v_1 und v_2 sind die Umlaufgeschwindigkeiten der beiden Sterne. Zum Zeitpunkt der Messung bewegt sich der schnellere Stern auf den Beobachter zu, der langsamere von ihm weg.

1 GK Astronomie - Aufgaben

(b) $2\pi r = vT \implies$

$$r_1 = \frac{v_1 T}{2\pi} = 1,00 \cdot 10^{10} \text{ m}, \quad r_2 = \frac{v_2 T}{2\pi} = 6,00 \cdot 10^9 \text{ m}, \quad a = r_1 + r_2 = 1,60 \cdot 10^{10} \text{ m}$$

$$M = m_1 + m_2 = \frac{4\pi^2 a^3}{GT^2} = 8,00 \cdot 10^{30} \text{ kg}$$

$$\frac{m_1}{m_2} = \frac{r_2}{r_1} = \frac{3}{5} \implies M = m_1 + m_2 = \frac{8}{5} m_2 \implies$$

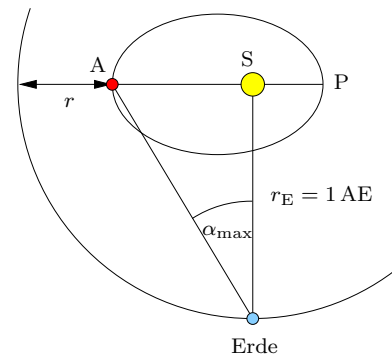
$$m_2 = 5,00 \cdot 10^{30} \text{ kg}, \quad m_1 = 3,00 \cdot 10^{30} \text{ kg}$$

1.6.15. (a) $\overline{AS} = a(1 + e) = 0,4667 \text{ AE}$

$$\overline{SP} = a(1 - e) = 0,3075 \text{ AE}$$

$$\tan \alpha_{\max} = \frac{\overline{AS}}{1 \text{ AE}} = 0,4667$$

$$\alpha_{\max} = 0,4366 = 25,0^\circ$$



(b) Da der Merkur sehr nahe an der Sonne ist, kann er nach Sonnenuntergang nur im Westen beobachtet werden.

(c) $\frac{mv^2}{r_S} = \frac{GmM}{r_S^2}$ und $v = \frac{2\pi r_S}{T_S} \implies \frac{4\pi^2 r_S^2}{T_S^2} = \frac{GM}{r_S} \implies M = \frac{4\pi^2 r_S^3}{GT_S^2} = 3,31 \cdot 10^{23} \text{ kg}$

(d) $r = r_E - \overline{AS} = 0,5333 \text{ AE} = 1,978 \cdot 10^{10} \text{ m}$

$$\frac{\delta}{2} \approx \tan \frac{\delta}{2} = \frac{R}{r} \implies R \approx \frac{r\delta}{2} = 2,437 \cdot 10^6 \text{ m} = 2437 \text{ km}$$

1.6.16. leer

2 Das Sonnensystem

2.1 Aufbau des Sonnensystems

- 2.1.1. (a) Betrachtet man die Umlaufbahnen von Erde, Venus und Merkur als Kreise mit den Radien

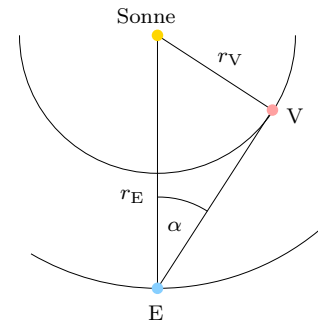
$$r_E = 1 \text{ AE}, \quad r_V = 0,7233 r_E \text{ und } r_M = 0,3871 r_E,$$

dann erhält man für die maximale Elongation der Venus

$$\alpha_V = \arcsin \frac{r_V}{r_E} = \arcsin 0,7233 = 46,3^\circ$$

und für den Merkur

$$\alpha_M = \arcsin \frac{r_M}{r_E} = \arcsin 0,3871 = 22,8^\circ$$

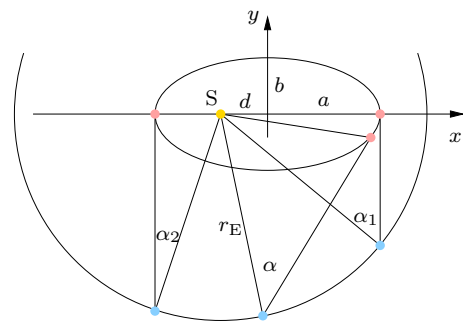


- (b) Mit $a = 0,3871 \cdot r_E$ folgt für den maximalen Elongationswinkel

$$\alpha_1 = \arcsin \frac{a(1+e)}{r_E} = \arcsin 0,4667 = 27,8^\circ$$

Steht Merkur im Perihel, ist der maximale Elongationswinkel

$$\alpha_2 = \arcsin \frac{a(1-e)}{r_E} = \arcsin 0,3075 = 17,9^\circ$$



Herleitung der Behauptung in der Angabe:

Die Tangente von der Erde an die Merkurbahn berührt die Merkurbahn in T und bildet mit der Geraden Erde-Sonne den Winkel α . Der Mittelpunkt der Bahnellipse des Merkur bildet den Ursprung eines Koordinatensystems, die x -Achse zeigt zum Perihel. Koordinaten der Erde:

$$x_e \text{ und } y_e = -\sqrt{r_E^2 - (x_e + d)^2}$$

mit $d = (1+e)a$. Aus der Ellipsengleichung

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

mit $b = \sqrt{a^2 - d^2}$ folgt für die Gleichung der unteren Hälfte der Merkurbahn:

$$y = f(x) = -\frac{b}{a} \sqrt{a^2 - x^2}, \quad f'(x) = \frac{bx}{a\sqrt{a^2 - x^2}}$$

Gleichung einer Tangente von E an die Merkurbahn:

$$\frac{f(x) - y_e}{x - x_e} = f'(x) \implies \left(-\frac{b}{a} \sqrt{a^2 - x^2} - y_e \right) a \sqrt{a^2 - x^2} = bx(x - x_e)$$

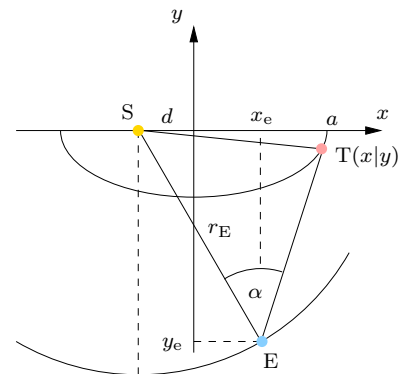
$$-ay_e \sqrt{a^2 - x^2} = b(a^2 - x_e x) \implies a^2 y_e^2 (a^2 - x^2) = b^2 (a^2 - x_e x)^2$$

Umformen führt auf die quadratische Gleichung

$$(a^2 y_e^2 + b^2 x_e^2) x^2 - 2a^2 b^2 x_e x = a^4 (y_e^2 - b^2)$$

mit der Lösung

$$x = \frac{a^2}{a^2 y_e^2 + b^2 x_e^2} \cdot \left[b^2 x_e \pm y_e \sqrt{a^2 y_e^2 + b^2 x_e^2 - a^2 b^2} \right]$$



2 Das Sonnensystem

Aus x kann man $y = f(x)$ berechnen und kennt damit die Vektoren

$$\vec{ES} = -\begin{pmatrix} x_e + d \\ y_e \end{pmatrix} \quad \text{und} \quad \vec{ET} = \begin{pmatrix} x - x_e \\ y - y_e \end{pmatrix}.$$

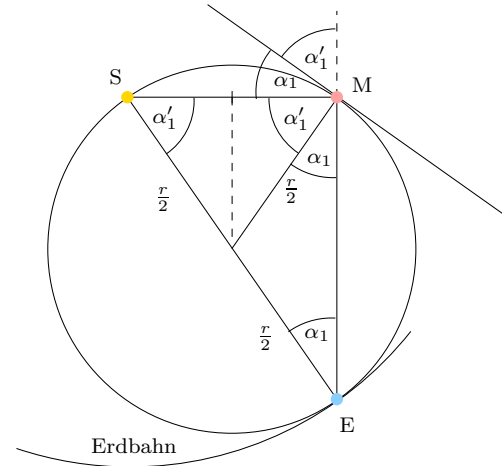
Mit Hilfe des Skalarprodukts findet man

$$\alpha = \arccos \frac{\vec{ES} \cdot \vec{ET}}{|\vec{ES}| \cdot |\vec{ET}|}$$

Drückt man in α die Größen x , y und y_e durch x_e aus, erhält man den recht umfangreichen Term für $\alpha(x_e)$. Den Term der Ableitung $\alpha'(x_e)$ kann man nur noch als gigantisch bezeichnen. Mit den Mitteln der Analysis ist es also äußerst umfangreich, die Gültigkeit von $\alpha'(a) = 0$ zu zeigen.

Es gibt aber eine einfache elementargeometrische Methode zum Beweis der in der Angabe gemachten Behauptung.

Merkur (M) sei an einer beliebigen Stelle und $\sphericalangle SME = 90^\circ$. Für jeden Punkt P auf dem Fasskreisbogen (Teil des Kreises durch S, M und E unterhalb von SM) gilt $\sphericalangle MPS = \alpha_1$, für jeden Punkt außerhalb des Fasskreisbogens und unterhalb von SM gilt $\sphericalangle MPS < \alpha_1$. Wegen $\alpha_1 + \alpha'_1 = 90^\circ$ ist der Mittelpunkt des Fasskreisbogens gleich dem Mittelpunkt der Strecke [SE]. Somit liegt die Erdbahn (bis auf E) vollständig außerhalb des Fasskreisbogens und die Elongation des Merkurs ist im gezeichneten Punkt E der Erdbahn am größten:



$$\sin \alpha_1 = \frac{\overline{SM}}{r}$$

Die absolut maximale Elongation erhält man für das maximale \overline{SM} , d.h. für $\overline{SM} = a + d$:

$$\sin \alpha_{\max} = \frac{a + d}{r}$$

2.1.2. Blickrichtungen von der Erde auf den Mars in einem zu den Fixsternen festen Koordinatensystem während eines Jahres:

$$\omega_M = \frac{2\pi}{T_M}, \quad \omega_E = \frac{2\pi}{T_E}$$

Ort des Marses:

$$\vec{r}_M(t) = \begin{pmatrix} -r_M \sin \omega_M t \\ r_M \cos \omega_M t \end{pmatrix}$$

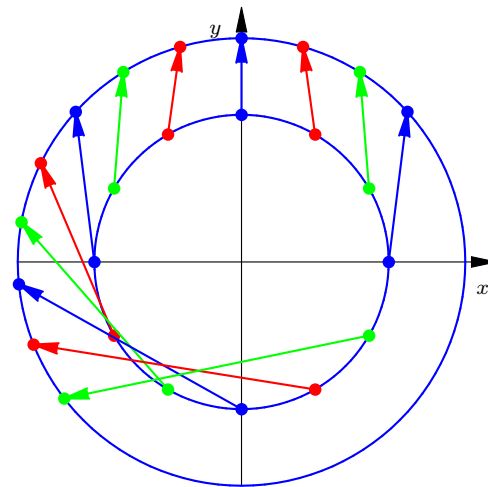
Ort der Erde:

$$\vec{r}_E(t) = \begin{pmatrix} -r_E \sin \omega_E t \\ r_E \cos \omega_E t \end{pmatrix}$$

Blickrichtung:

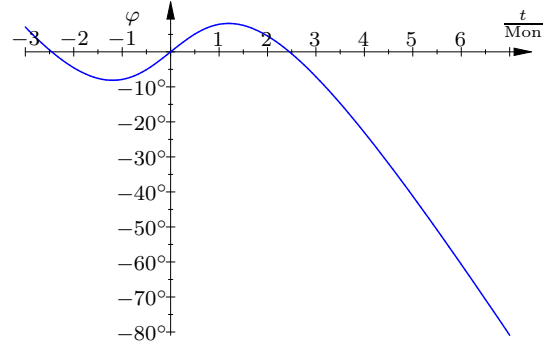
$$\begin{aligned} \vec{EM}(t) &= \vec{r}_M(t) - \vec{r}_E(t) = \\ &= \begin{pmatrix} -r_M \sin \omega_M t + r_E \sin \omega_E t \\ r_M \cos \omega_M t - r_E \cos \omega_E t \end{pmatrix} \end{aligned}$$

Winkel φ zwischen Blickrichtung und y -Achse:



2 Das Sonnensystem

$$\tan \varphi = \frac{r_M \cos \omega_M t - r_E \cos \omega_E t}{-r_M \sin \omega_M t + r_E \sin \omega_E t}$$



2.1.3. Hier muss man mit den „Jahren“ aufpassen:

$$1 \text{ a} = a_{\text{bürg}} = 365,2425 \cdot 24 \cdot 3600 \text{ s} = 31\,556\,952,00 \text{ s}, \quad a_{\text{sid}} = 31\,558\,149,53 \text{ s}$$

$$T_{\text{syn}} = 1 \text{ a}_{\text{bürg}} 1 \text{ d} 11 \text{ h} 52 \text{ min} 14 \text{ s} = 31\,686\,086 \text{ s}$$

$$\frac{1}{T_{\text{sid}}} = \frac{1}{a_{\text{sid}}} - \frac{1}{T_{\text{syn}}}$$

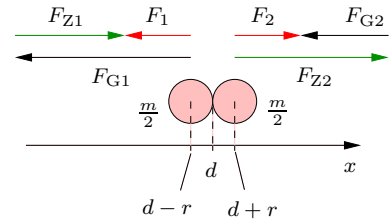
$$T_{\text{sid}} = \frac{1}{\frac{1}{a_{\text{sid}}} - \frac{1}{T_{\text{syn}}}} = 7\,816\,021\,812 \text{ s} = 247,68 \text{ a}$$

2.1.4. (a) Näherung für $\frac{r}{d} \ll 1$:

$$\frac{1}{(d \pm r)^2} = \frac{1}{d^2 \left(1 \pm \frac{r}{d}\right)^2} \approx \frac{1}{d^2 \left(1 \pm \frac{2r}{d}\right)} \approx \frac{1 \mp \frac{2r}{d}}{d^2}$$

Winkelgeschwindigkeit des Umlaufs für $M \gg m$:

$$m\omega^2 d = \frac{GMm}{d^2} \implies \omega^2 = \frac{GM}{d^3}$$



Im mitrotierenden System, in dem der Mond ruht, wirken Gravitations- und Zentrifugalkräfte auf die Mondhälften:

$$F_{G1} = -\frac{GM \cdot \frac{m}{2}}{(d-r)^2} \approx -\frac{GMm}{2d^2} \cdot \left(1 + \frac{2r}{d}\right)$$

$$F_{G2} = -\frac{GM \cdot \frac{m}{2}}{(d+r)^2} \approx -\frac{GMm}{2d^2} \cdot \left(1 - \frac{2r}{d}\right)$$

$$F_{Z1} = \frac{m}{2} \omega^2 (d-r) = \frac{GMm}{2d^2} \cdot \left(1 - \frac{r}{d}\right)$$

$$F_{Z2} = \frac{m}{2} \omega^2 (d+r) = \frac{GMm}{2d^2} \cdot \left(1 + \frac{r}{d}\right)$$

$$F_1 = F_{G1} + F_{Z1} = -\frac{GMm}{2d^2} \cdot \frac{3r}{d}$$

$$F_2 = F_{G2} + F_{Z2} = \frac{GMm}{2d^2} \cdot \frac{3r}{d}$$

Die beiden Mondhälften werden mit der Kraft

$$\Delta F = F_2 - F_1 = \frac{GMm}{2d^2} \cdot \frac{6r}{d} = \frac{3GMmr}{d^3}$$

auseinandergezogen. Der Mond wird zerrissen, wenn ΔF größer ist als die ihn zusammenhaltende Gravitationskraft:

$$\frac{3GMmr}{d^3} > \frac{G \left(\frac{m}{2}\right)^2}{(2r)^2} = \frac{Gm^2}{16r^2} \implies d < r \cdot \sqrt[3]{\frac{48M}{m}} =: d_R$$

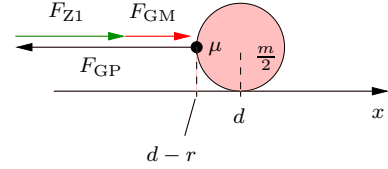
2 Das Sonnensystem

$$(b) \quad M = \frac{4\pi}{3} \varrho_P R^3, \quad m = 2 \cdot \frac{4\pi}{3} \varrho_M r^3 \quad \Rightarrow \quad d_R = R \cdot \sqrt[3]{\frac{24\varrho_P}{\varrho_M}} = 2,88R \sqrt[3]{\frac{\varrho_P}{\varrho_M}}$$

In der Literatur werden oft die Zentrifugalkräfte nicht berücksichtigt:

$$\Delta F = F_{G2} - F_{G1} = \frac{2GMmr}{d^3} \quad \Rightarrow \quad d'_R = r \cdot \sqrt[3]{\frac{32M}{m}} = R \cdot \sqrt[3]{\frac{16\varrho_P}{\varrho_M}} = 2,52R \sqrt[3]{\frac{\varrho_P}{\varrho_M}}$$

Eine andere Möglichkeit zur Definition der Roche-Grenze: Ein Teilchen der Masse μ an der dem Planeten zugewandten Seite des Mondes wird abgelöst, d.h. die Gesamtkraft auf das Teilchen im System des Mondes ist null:



$$\frac{GM\mu}{(d-r)^2} = \mu\omega^2(d-r) + \frac{Gm\mu}{r^2}$$

$$\frac{GM\mu}{d^2} \left(1 + \frac{2r}{d}\right) \approx \frac{GM\mu}{d^2} \left(1 - \frac{r}{d}\right) + \frac{Gm\mu}{r^2}$$

$$\frac{3GM\mu r}{d^3} = \frac{Gm\mu}{r^2} \quad \Rightarrow \quad d = d_r = r \cdot \sqrt[3]{\frac{3M}{m}} = R \cdot \sqrt[3]{\frac{3\varrho_P}{\varrho_M}} = 1,44R \sqrt[3]{\frac{\varrho_P}{\varrho_M}}$$

$$(c) \quad \varrho_P = \varrho_M \quad \Rightarrow \quad d_R = 2,88R > d_A$$

2.2 Eigenschaften der Planeten

2.2.1. leer

2.2.2. leer

2.2.3. leer

2.2.4. leer

2.3 Der Mond

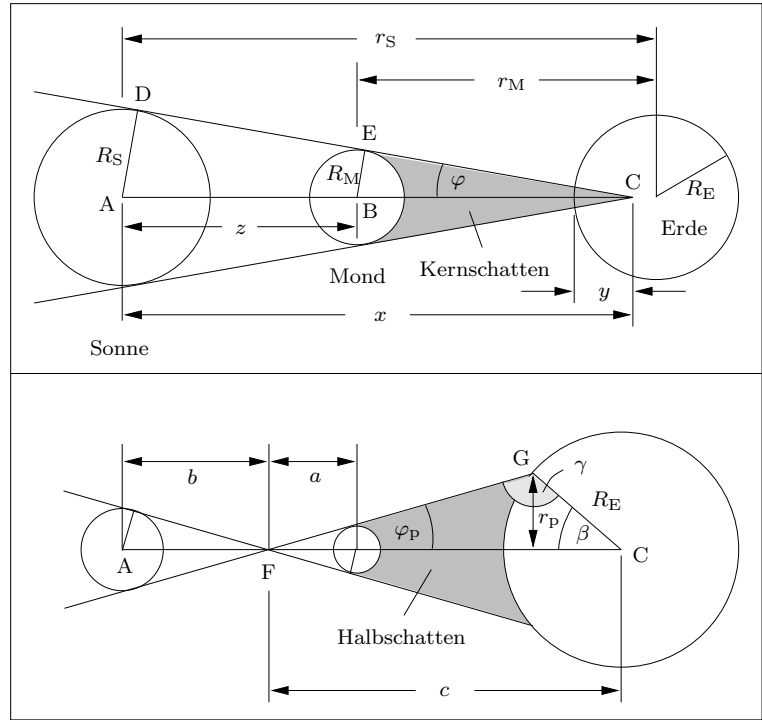
2.3.1. leer

2.3.2. leer

2 Das Sonnensystem

2.3.3.

$$\begin{aligned}
 a_M &= 3,844 \cdot 10^8 \text{ m} \\
 e_M &= 0,0549 \\
 R_M &= 1,738 \cdot 10^6 \text{ m} \\
 a_S &= 1,496 \cdot 10^{11} \text{ m} \\
 e_S &= 0,0167 \\
 R_S &= 6,96 \cdot 10^8 \text{ m}
 \end{aligned}$$



- (a) $r_{M,\min} = a_M(1 - e_M) = 3,633 \cdot 10^8 \text{ m}$, $r_{M,\max} = a_M(1 + e_M) = 4,055 \cdot 10^8 \text{ m}$
 $\delta_{M,\min} = 2 \arctan \frac{R_M}{r_{M,\max}} = 0,4911^\circ$, $\delta_{M,\max} = 2 \arctan \frac{R_M}{r_{M,\min} - R_E} = 0,5580^\circ$
- (b) $r_{S,\min} = a_S(1 - e_S) = 3,633 \cdot 10^8 \text{ m}$, $r_{S,\max} = a_S(1 + e_S) = 4,055 \cdot 10^8 \text{ m}$
 $\delta_{S,\min} = 2 \arctan \frac{R_S}{r_{S,\max}} = 0,5244^\circ$, $\delta_{S,\max} = 2 \arctan \frac{R_S}{r_{S,\min} - R_E} = 0,5422^\circ$
- (c) Kleinster Mond, größte Sonne: $\frac{\delta_{M,\min}^2}{\delta_{S,\max}^2} = 0,820 = 82,0\%$
- (d) Aus den Bedingungen der Angabe folgt die Situation in den Abbildungen.

$$z = r_{S,\min} - r_{M,\max}, \quad \frac{x}{x-z} = \frac{R_S}{R_M} \implies x = 1,521 \cdot 10^{11} \text{ m}$$

$$\varphi = \arcsin \frac{R_S}{x}, \quad y = x - R_{S,\max} + R_E, \quad r = y \cdot \varphi = \underline{\underline{105 \text{ km}}}$$

$$v = \frac{r_{S,\max} - r_E}{r_{S,\max} - r_{M,\min}} \cdot \sqrt{\gamma M_E \left(\frac{2}{r_{M,\min}} - \frac{1}{a_M} \right)} - \frac{2\pi}{1 \text{ d}} \cdot R_E = \underline{\underline{615 \frac{\text{m}}{\text{s}}}}$$

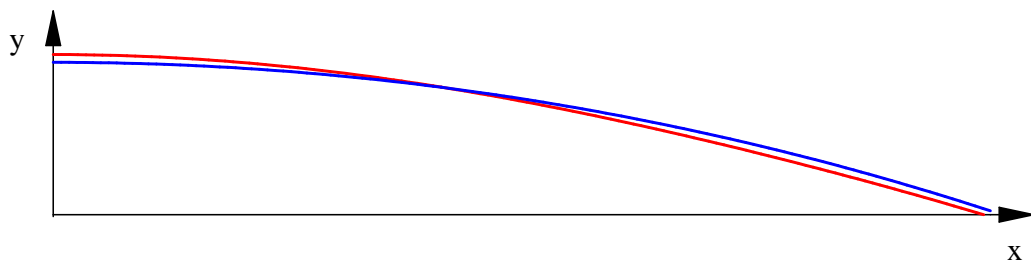
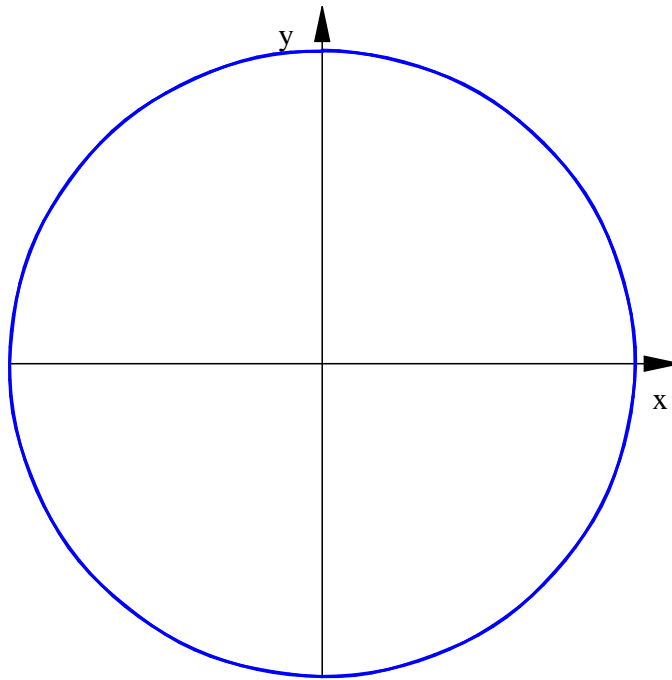
$$\Delta t_{\text{total}} = \frac{2r}{v} = \underline{\underline{341 \text{ s}}}$$

$$a = 3,780 \cdot 10^8 \text{ m}, \quad b = 1,514 \cdot 10^{11} \text{ m}, \quad c = 7,412 \cdot 10^8 \text{ m}, \quad \varphi_P = 0,2635^\circ$$

$$\gamma = \arcsin \frac{c \sin \varphi_P}{R_E} = 32,304^\circ, \quad \beta = 180^\circ - \gamma - \varphi_P = 147,433^\circ$$

$$\text{Radius des partiellen Sichtbarkeitsbereichs: } r_P = R_E \sin \beta = \underline{\underline{3433 \text{ km}}}$$

2.3.4.



2.4 Allerlei Kleinzeug

2.4.1. leer

2.4.2. leer

2.4.3. leer

2.5 Nützliches aus der Theorie der Wärme und der Strahlung

2.5.1. Absorbierte Leistung:

$$P_A = (1 - A) \cdot R^2 \pi \cdot \frac{L_\odot}{4\pi r^2} = (1 - A) \cdot R^2 \pi \cdot \frac{\sigma \cdot R_\odot^2 \cdot T_\odot^4}{r^2}$$

Emittierte Leistung:

$$P_E = \sigma \varepsilon_P \cdot 4 R^2 \pi \cdot T^4 = P_A \implies$$

$$T = T_\odot \cdot \left(\frac{1 - A}{\varepsilon_P} \right)^{\frac{1}{4}} \cdot \sqrt{\frac{R_\odot}{2r}}$$

Mit $R_\odot = 6,96 \cdot 10^8$ m und $r = r_{\text{Jup}} = 7,78 \cdot 10^{11}$ m folgt

$$T_{\text{Europa}} = 95 \text{ K}, \quad T_{\text{Callisto}} = 116 \text{ K}$$

2.5.2.

$$T = T_\odot \cdot \left(\frac{1 - A}{\varepsilon_P} \right)^{\frac{1}{4}} \cdot \sqrt{\frac{R_\odot}{2r}} = \begin{cases} 88 \text{ K} & \text{für } \varepsilon_P = 1 \\ 105 \text{ K} & \text{für } \varepsilon_P = 0,5 \end{cases}$$

$$T_{\text{real}} = \frac{2,898 \cdot 10^{-3} \text{ mK}}{22,3 \cdot 10^{-6} \text{ m}} = 130 \text{ K}$$

Eigenwärme des Jupiters!

2.5.3. (a) $T_R = \frac{2,898 \cdot 10^{-3} \text{ mK}}{\lambda_{\text{max}}} = 1,23 \cdot 10^4 \text{ K}$

$$L = \sigma \cdot 4\pi(19R_\odot)^2 T_R^4 = 2,9 \cdot 10^{30} \text{ W}$$

(b) $E = \frac{L}{4\pi r^2} \implies r = \sqrt{\frac{L}{4\pi E}} = 8,5 \cdot 10^{18} \text{ m} = 900 \text{ LJ}$

(c) Erdähnlich: $A = 0,37$, $\varepsilon = 0,6$, $T = 282 \text{ K}$.

$$T = T_R \cdot \left(\frac{1 - A}{\varepsilon} \right)^{\frac{1}{4}} \cdot \sqrt{\frac{R}{2r}} \implies r = \frac{RT_R^2}{2T^2} \sqrt{\frac{1 - A}{\varepsilon}} = 1,29 \cdot 10^{13} \text{ m} = 86 \text{ AE}$$

$$t = \sqrt{\frac{4\pi^2 r^3}{GM}} = 5,64 \cdot 10^9 \text{ s} = 179 \text{ a}$$

(d) $T' = T_R \cdot \left(\frac{1 - A}{\varepsilon} \right)^{\frac{1}{4}} \cdot \sqrt{\frac{R}{2\text{AE}}} = T \sqrt{\frac{r}{\text{AE}}} = 2,6 \cdot 10^3 \text{ K}$

2.5.4. (a) Fläche Pupille: $A_0 = (4 \text{ mm})^2 \pi = 5,0 \cdot 10^{-5} \text{ m}^2$

$$\text{Intensität am Ort des Auges: } E_0 = \frac{10^4 h f}{A_0 s} = 6,6 \cdot 10^{-11} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

$$\text{Intensität der Sonnenstrahlung am Ort der Erde: } E_S = 1400 \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

$$\frac{E(r)}{E(1 \text{ AE})} = \frac{E_0}{E_S} = \frac{1 \text{ AE}^2}{r^2} \implies r = 1 \text{ AE} \sqrt{\frac{1400}{6,6 \cdot 10^{-11}}} = 6,9 \cdot 10^{17} \text{ m} = 73 \text{ LJ}$$

(b) $E(r) = E_S \cdot \frac{1 \text{ AE}^2}{r^2} = 3,9 \cdot 10^{-18} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$

Mit dem Objektivradius R des Teleskops gilt

$$E(r) \cdot R^2 \pi = E_0 A_0 \implies D = 2R = 2 \sqrt{\frac{E_0 A_0}{\pi E(r)}} \approx 33 \text{ m}$$

Auge durch Fotoplatte oder Bildsensor ersetzen und lange belichten!

2 Das Sonnensystem

2.5.5. (a) Mit $L_{\odot} = 3,84 \cdot 10^{26} \text{ W}$ und $r = 1 \text{ AE} = 1,496 \cdot 10^{11} \text{ m}$ ist

$$E(r) = \frac{L_{\odot}}{4\pi r^2} = 1367 \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

$$m = -2,5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{E(r)}{E^*} = -26,85^{\text{m}}$$

Mit $r_0 = 10 \text{ pc} = 3,086 \cdot 10^{17} \text{ m}$ ist

$$M = m + 5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{r_0}{r} = 4,72^{\text{m}}$$

$$(b) \quad m - M = 5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{r}{r_0} \quad \Longrightarrow \quad r = r_0 \cdot 10^{\frac{m-M}{5^{\text{m}}}}$$

$$m = 7^{\text{m}} \quad \Longrightarrow \quad r = 28,6 \text{ pc} = 8,82 \cdot 10^{17} \text{ m} = 93 \text{ LJ}$$

$$m = 24^{\text{m}} \quad \Longrightarrow \quad r = 7,2 \cdot 10^3 \text{ pc} = 2,2 \cdot 10^{21} \text{ m} = 2,3 \cdot 10^5 \text{ LJ}$$

$$(c) \quad r = 8,82 \cdot 10^{17} \text{ m} \quad \Longrightarrow \quad E(r) = 1367 \frac{\text{W}}{\text{m}^2} \cdot \frac{\text{AE}^2}{r^2} = 3,93 \cdot 10^{-11} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

Auf die Pupillenfläche $A_p = \frac{\pi D^2}{4} = 7,85 \cdot 10^{-5} \text{ m}^2$ trifft die Leistung

$$P_p = E(r) \cdot A_p = 3,09 \cdot 10^{-15} \text{ W}$$

Mit der Photonenenergie

$$W_{\gamma} = hf = \frac{hc}{\lambda} = 3,61 \cdot 10^{-19} \text{ J}$$

entspricht das

$$n = \frac{P_p}{W_{\gamma}} = 8,55 \cdot 10^3 \frac{\text{Photonen}}{\text{s}}$$

(d) Die Intensität des Sterns mit $m = 24^{\text{m}}$ am Ort des Beobachters ist E_1 :

$$m = -2,5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{E_1}{E^*} \quad \Longrightarrow \quad E_1 = E^* \cdot 10^{-\frac{m}{2,5^{\text{m}}}} = 6,23 \cdot 10^{-18} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

In die Pupille muss die Leistung (siehe (c)) $P_p = 3,09 \cdot 10^{-15} \text{ W}$ einfallen:

$$E_1 \cdot \frac{D'^2 \pi}{4} = P \quad \Longrightarrow \quad D' = \sqrt{\frac{4P}{\pi E_1}} = 25 \text{ m}$$

Lange Belichtungszeiten bei fotografischer Aufnahme.

(e) Mit freiem Auge ($m_1 = 7^{\text{m}}$):

$$E_1 = 3,93 \cdot 10^{-11} \frac{\text{W}}{\text{m}^2} = \frac{100 \text{ W}}{4\pi r_1^2} \quad \Longrightarrow \quad r_1 = \sqrt{\frac{100 \text{ W}}{4\pi E_1}} = 450 \text{ km}$$

Mit Teleskop ($m_2 = 24^{\text{m}}$):

$$m_1 - m_2 = -17^{\text{m}} = -2,5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{E_1}{E_2} \quad \Longrightarrow \quad E_2 = \frac{E_1}{10^{6,8}} = 6,23 \cdot 10^{-18} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

$$E_2 = \frac{100 \text{ W}}{4\pi r_2^2} \quad \Longrightarrow \quad r_2 = \sqrt{\frac{100 \text{ W}}{4\pi E_2}} = 1,1 \cdot 10^6 \text{ km}$$

Oder:

$$m_1 - m_2 = -17^{\text{m}} = -2,5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{E_1}{E_2} = -2,5^{\text{m}} \cdot \lg \frac{r_2^2}{r_1^2} = -5^{\text{m}} \lg \frac{r_2}{r_1} \quad \Longrightarrow$$

$$r_2 = r_1 \cdot 10^{3,4} = 1,1 \cdot 10^6 \text{ km}$$

2.5.6. (a) $m_1 - m_2 = -2,5^{\text{m}} \lg \frac{10E}{E} = -2,5^{\text{m}} \quad \Longrightarrow \quad$ sie wird um $2,5^{\text{m}}$ kleiner

2 Das Sonnensystem

$$(b) \quad E = 2,48 \cdot 10^{-8} \frac{\text{W}}{\text{m}^2} \cdot 10^{-\frac{2,2}{2,5}} = 3,3 \cdot 10^{-9} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}, \quad \frac{1367 \frac{\text{W}}{\text{m}^2}}{E} = 4,2 \cdot 10^{11}$$

$$2.5.7. \quad m - M = 5^m \cdot \lg \frac{r}{r_0} \quad \Rightarrow \quad r = r_0 \cdot 10^{\frac{m-M}{5^m}} = 10 \text{ pc} \cdot 10^{-0,58} = 2,6 \text{ pc} = 8,1 \cdot 10^{16} \text{ m} = 8,6 \text{ LJ}$$

$$2.5.8. \quad m - M = 5^m \lg \frac{r}{r_0} \quad \Rightarrow \quad M = m - 5^m \lg \frac{r}{r_0}$$

Mit $r = r' \text{ LJ}$ und $r_0 = 10 \text{ pc} = 32,6 \text{ LJ}$ folgt $M = m - 5^m \lg \frac{r'}{32,6}$.

Stern	m	r in LJ	M
Arctur	0,0 ^m	37	-0,3
Capella	0,1 ^m	42	-0,4
Rigel	0,1 ^m	900	-7,1
Mizar	2,3 ^m	78	+0,4

2.5.9. Auf Jupiter trifft die Leistung

$$P = \frac{L_{\odot}}{4\pi r_J^2} \cdot R_J^2 \pi = \frac{1}{4} L_{\odot} \frac{R_J^2}{r_J^2}$$

Wenn alles gleichmässig in den Halbraum abgestrahlt wird, ist die effektive Leuchtkraft von Jupiter

$$L = 2AP = \frac{1}{2} AL_{\odot} \frac{R_J^2}{r_J^2}$$

Mit der Entfernung Erde-Jupiter

$$r = r_J - r_E = 4,20 \text{ AE} = 6,28 \cdot 10^{11} \text{ m}$$

ist die Intensität des Jupiters am Ort der Erde

$$E = \frac{L}{4\pi r^2} = \frac{AL_{\odot} R_J^2}{8\pi r^2 r_J^2} = 2,38 \cdot 10^{-7} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$$

Unter der Annahme, dass das von Jupiter wieder abgestrahlte Licht die gleiche spektrale Zusammensetzung hat wie das Sonnenlicht, gilt mit $E^* = E_{\odot}^* = 24,8 \cdot 10^{-9} \frac{\text{W}}{\text{m}^2}$

$$m = -2,5^m \cdot \lg \frac{E}{E^*} = -2,46^m$$

2.5.10. (a)

Lyman	$\lambda_{21} = 121,5 \text{ nm}$	$\lambda_{31} = 102,5 \text{ nm}$	$\lambda_{41} = 97,2 \text{ nm}$	$\lambda_{\infty 1} = 91,1 \text{ nm}$
Balmer	$\lambda_{32} = 656 \text{ nm}$	$\lambda_{42} = 486 \text{ nm}$	$\lambda_{52} = 434 \text{ nm}$	$\lambda_{\infty 2} = 365 \text{ nm}$
Paschen	$\lambda_{43} = 1875 \text{ nm}$	$\lambda_{53} = 1281 \text{ nm}$	$\lambda_{63} = 1094 \text{ nm}$	$\lambda_{\infty 3} = 820 \text{ nm}$
Brackett	$\lambda_{54} = 4050 \text{ nm}$	$\lambda_{64} = 2624 \text{ nm}$	$\lambda_{74} = 2165 \text{ nm}$	$\lambda_{\infty 4} = 1458 \text{ nm}$

Im Sichtbaren liegen nur Linien der Balmerserie, aber nicht alle:

$$\lambda_{m2} = \frac{1}{R_{\infty} \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{m^2} \right)} > 385 \text{ nm} \quad \Rightarrow \quad \frac{1}{4} - \frac{1}{m^2} < \frac{1}{R_{\infty} \cdot 3,85 \cdot 10^{-7} \text{ m}} = 0,23669$$

$$\frac{1}{m^2} > 0,01331 \quad \Rightarrow \quad m < \sqrt{\frac{1}{0,01019}} = 8,7$$

Es sind also sechs Linien sichtbar: λ_{32} (H_{α}) bis $\lambda_{82} = 389 \text{ nm}$ (H_{ζ}). $\lambda_{92} = 383 \text{ nm}$ liegt schon im UV. Die Balmerlinien werden mit griechischen Buchstaben bezeichnet ($\alpha, \beta, \gamma, \delta, \epsilon, \zeta, \eta, \dots$).

(b) Galaxis 1: $\lambda_1 = 729 \text{ nm}$, $\lambda_2 = 615 \text{ nm}$, $\lambda_3 = 583 \text{ nm}$, $\lambda_4 = 570 \text{ nm}$

$$\frac{\lambda_1}{\lambda_2} = 1,19 = \frac{\lambda_{21}}{\lambda_{31}}, \quad \frac{\lambda_1}{\lambda_3} = 1,25 = \frac{\lambda_{21}}{\lambda_{41}}, \quad \frac{\lambda_1}{\lambda_4} = 1,28 = \frac{\lambda_{21}}{\lambda_{51}} \quad \Rightarrow \quad \text{Lyman}$$

$$\lambda_1 = \lambda_{21} \sqrt{\frac{1+\beta}{1-\beta}} \quad \Rightarrow \quad \frac{1+\beta}{1-\beta} = \frac{\lambda_1^2}{\lambda_{21}^2} = k^2 = 36 \quad \Rightarrow \quad \beta = \frac{k^2 - 1}{k^2 + 1} = 0,946$$

2 Das Sonnensystem

Galaxis 2: $\lambda'_1 = 729 \text{ nm}$, $\lambda'_2 = 651 \text{ nm}$, $\lambda'_3 = 615 \text{ nm}$, $\lambda'_4 = 595 \text{ nm}$, $\lambda'_5 = 583 \text{ nm}$, $\lambda'_6 = 575 \text{ nm}$, $\lambda'_7 = 570 \text{ nm}$

$$\frac{\lambda'_1}{\lambda'_2} = 1,120 = \frac{\lambda_{42}}{\lambda_{52}}, \quad \frac{\lambda'_1}{\lambda'_3} = 1,185 = \frac{\lambda_{42}}{\lambda_{62}}, \quad \frac{\lambda_1}{\lambda_4} = 1,225 \approx \frac{\lambda_{42}}{\lambda_{72}} \implies \text{Balmer}$$

$$\lambda'_1 = \lambda_{42} \sqrt{\frac{1+\beta}{1-\beta}} \implies \frac{1+\beta}{1-\beta} = \frac{\lambda_1^2}{\lambda_{42}^2} = k^2 = \frac{9}{4} \implies \beta = \frac{k^2 - 1}{k^2 + 1} = 0,385$$

2.5.11. (a) Geschwindigkeiten von A und B relativ zur Erde: $v_A = \beta_A c$ und $v_B = \beta_B c$

$$\lambda_A = \lambda_0 \sqrt{\frac{1+\beta_A}{1-\beta_A}} \implies \beta_A = \frac{\lambda_A^2 - \lambda_0^2}{\lambda_A^2 + \lambda_0^2} = 4,803 \cdot 10^{-3}$$

$$v_A = \beta_A c = 1,440 \cdot 10^6 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

$$\text{analog: } \beta_B = \frac{\lambda_B^2 - \lambda_0^2}{\lambda_B^2 + \lambda_0^2} = 2,468 \cdot 10^{-3}, \quad v_B = \beta_B c = 0,740 \cdot 10^6 \frac{\text{m}}{\text{s}} < v_A$$

\implies B bewegt sich im System der Galaxie auf die Erde zu.

$$v = \frac{v_A + v_B}{2} = 1,090 \cdot 10^6 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

(b) $v_R = v_A - v = v - v_B = 3,500 \cdot 10^5 \frac{\text{m}}{\text{s}}$

(c) Winkelgröße der Galaxie: $\varphi = 2 \cdot \tan^{-1} \frac{R}{r} = 0,14^\circ = 8,5'$

Winkelgröße des Mondes: $\varphi_M = 2 \cdot \tan^{-1} \frac{R_M}{r_M} = 0,52^\circ = 31'$

(d) Mit $r_0 = 10 \text{ pc} = 3,086 \cdot 10^{17} \text{ m}$ folgt für die absolute Helligkeit M der Galaxie

$$m - M = 5^m \cdot \lg \frac{r}{r_0} \implies M = m - 5^m \cdot \lg \frac{r}{r_0} = -20,7^m$$

Mit der absoluten Helligkeit $M_\odot = 4,72^m$ folgt für die Leuchtkraft der Galaxie

$$\frac{L}{L_\odot} = 10^{\frac{M - M_\odot}{2,5^m}} = 1,5 \cdot 10^{10}$$

$$m_S \approx \frac{L}{L_\odot} \cdot m_\odot = 3,1 \cdot 10^{40} \text{ kg}$$

Für eine Stern der Masse μ am Rande der Galaxis gilt

$$\frac{\mu v_R^2}{R} = \frac{G \mu m'_S}{R^2} \implies m'_S = \frac{R v_R^2}{G} = 6,3 \cdot 10^{41} \text{ kg} \approx 20 m_S$$

Wir haben nicht berücksichtigt, dass Licht von der dem Beobachter abgewandten Seite der Galaxis in der Galaxis absorbiert wird. Dadurch müsste L und damit m_S größer und das Verhältnis $\frac{m'_S}{m_S}$ kleiner als 20 sein. Das tatsächliche Verhältnis $\frac{m'_S}{m_S}$ liegt bei ungefähr 6,5. Galaxien bestehen also neben der sichtbaren Materie (den uns bekannten Atomen) noch aus sogenannter *dunkler Materie* der Masse m_D mit

$$\frac{m'_S}{m_S} = \frac{m'_S}{m'_S - m_D} = 6,5 \implies \frac{m_D}{m'_S} = 1 - \frac{1}{6,5} = 0,85$$

Nur etwa 15% der Masse einer Galaxie bestehen also aus der uns bekannten (baryonischen) Materie.

3 Sterne

3.1 Gravitationsenergie

- 3.1.1. (a)
(b)
(c)

3.1.2.

3.2 Druck und Temperatur in Sternen

3.2.1.

3.2.2.

3.3 Energieerzeugung in Sternen

3.3.1.

3.3.2.

3.3.3. (a) $m_S - M_S = 5 \lg \frac{r_S}{10 \text{ pc}} \implies M_S = m_S - 5 \lg \frac{2,63 \text{ pc}}{10 \text{ pc}} = 1,4$

$$\frac{L_S}{L_\odot} = 10^{0,4(M_\odot - M_S)} = 10^{0,4(4,8 - 1,4)} = 10^{1,36} = 23$$

$$L_S = 23 L_\odot = 23 \cdot 3,82 \cdot 10^{26} \text{ W} = 8,8 \cdot 10^{27} \text{ W}$$

(b) Pro Reaktion wird die Energie $\Delta W'$ frei:

$$\Delta W' = (4 m_{\text{H}1} - m_{\text{He}4}) c^2 = 0,0287 \text{ uc}^2 = 4,28 \cdot 10^{-12} \text{ J} = 26,7 \text{ MeV}$$

$$\Delta W = \Delta W' - 0,5 \text{ MeV} = 26,2 \text{ MeV} = 4,20 \cdot 10^{-12} \text{ J}$$

Die Zahl der H-Kerne, die pro Sekunde fusionieren, ist $N = 4 \cdot \frac{L_S \cdot 1 \text{ s}}{\Delta W} = 8,37 \cdot 10^{39}$.

Die Masse des Wasserstoffs ist damit $m_{\text{H}} = N \cdot m_{\text{p}} = 1,4 \cdot 10^{13} \text{ kg} = 1,4 \cdot 10^{10} \text{ t}$.

(c) Wien $\implies T_S = \frac{2,8978 \cdot 10^{-3} \text{ m} \cdot \text{K}}{\lambda} = 1,1 \cdot 10^4 \text{ K}$

$$L_S = \sigma \cdot 4\pi R_S^2 \cdot T_S^4 \implies R_S = \sqrt{\frac{L_S}{4\pi\sigma T_S^4}} = 9,2 \cdot 10^8 \text{ m}$$

(d) $\frac{\mu_S}{\mu_\odot} = \left(\frac{L_S}{L_\odot}\right)^{\frac{1}{3}} = 23^{\frac{1}{3}} = 2,8$

3.3.4.