

1. a) grösser b) kleiner

2. a) dreimal b) ein Viertel c) ein neuntel d) ein sechzehntel

$$3. \quad m = \sqrt{\frac{F_G \cdot r^2}{G}} = \sqrt{\frac{2.5 \cdot 10^{-6} \text{ N} \cdot (0.0125 \text{ m})^2}{6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}}} = \underline{\underline{2.42 \text{ kg}}}$$

$$4. \quad m_{\text{Körper}} \cdot g_{\text{Mond}} = G \cdot \frac{m_{\text{Körper}} \cdot m_{\text{Mond}}}{r_{\text{Mond}}^2} \qquad g_{\text{Mond}} = G \cdot \frac{m_{\text{Mond}}}{r_{\text{Mond}}^2}$$

$$m_{\text{Mond}} = \frac{g_{\text{Mond}} \cdot r_{\text{Mond}}^2}{G} = \frac{1.62 \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot (1.737 \cdot 10^6 \text{ m})^2}{6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2}} = \underline{\underline{7.32 \cdot 10^{22} \text{ kg}}}$$

$$5. \quad g_{\text{Merkur}} = G \cdot \frac{m_{\text{Merkur}}}{r_{\text{Merkur}}^2} = 6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \cdot \frac{3.29 \cdot 10^{23} \text{ kg}}{(2.44 \cdot 10^6 \text{ m})^2} = 3.7 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}$$

$$6. \quad \text{a) } g \text{ (bei 6.4 km)} = G \cdot \frac{m_{\text{Erde}}}{(r_{\text{Erde}} + s)^2} = 6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \cdot \frac{5.97 \cdot 10^{24} \text{ kg}}{(6'371 \cdot 10^3 \text{ m} + 6.4 \cdot 10^3 \text{ m})^2} \\ = \underline{\underline{9.79 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}}}$$

$$\text{b) } g \text{ (bei 6'400 km)} = G \cdot \frac{m_{\text{Erde}}}{(r_{\text{Erde}} + s)^2} \\ = 6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \cdot \frac{5.97 \cdot 10^{24} \text{ kg}}{(6'371 \cdot 10^3 \text{ m} + 6'400 \cdot 10^3 \text{ m})^2} = \underline{\underline{2.44 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}}}$$

$$7. \quad g_1 = G \cdot \frac{m_1}{r_1^2} \qquad m_2 = 2 \cdot m_1 \qquad r_2 = 3 \cdot r_1$$

$$g_2 = G \cdot \frac{m_2}{r_2^2} = G \cdot \frac{2 \cdot m_1}{(3 \cdot r_1)^2} = \frac{2}{9} \cdot G \cdot \frac{m_1}{r_1^2} = \frac{2}{9} \cdot g_1 = \underline{\underline{0.22}}$$

$$8. \quad m_{\text{Planet}} \cdot \omega^2 \cdot r_{\text{Planet-Sonne}} = m_{\text{Planet}} \cdot \left(\frac{2\pi}{T}\right)^2 \cdot r_{\text{Planet-Sonne}} = G \cdot \frac{m_{\text{Planet}} \cdot m_{\text{Sonne}}}{r_{\text{Planet-Sonne}}^2}$$

$$m_{\text{Sonne}} = \frac{(2\pi)^2 \cdot r_{\text{Planet-Sonne}}^3}{G \cdot T^2} = \frac{(2\pi)^2 \cdot (5.79 \cdot 10^{10} \text{ m})^3}{6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \cdot (87.97 \cdot 24 \cdot 3'600 \text{ s})^2} = \underline{\underline{1.99 \cdot 10^{30} \text{ kg}}}$$

9. a) Satelliten bewegen sich grundsätzlich auf Kreisen mit dem Erdmittelpunkt als Zentrum. Nur auf Kreisen in der Äquatorebene können sie sich mit der Erde mitdrehen; auf den anderen Kreisen überkreuzen sie die Äquatorebene und befinden sich manchmal über der Nordhalbkugel, manchmal über der Südhalbkugel.

b) 24 h

$$c) \quad m_{\text{Erde}} = \frac{(2\pi)^2 \cdot r_{\text{Satellit-Erdmpkt}}^3}{G \cdot T_{\text{Satellit}}^2} \quad \Rightarrow \quad r_{\text{Satellit-Erdmpkt}}^3 = \frac{G \cdot m_{\text{Erde}} \cdot T_{\text{Satellit}}^2}{(2\pi)^2}$$

$$r_{\text{Satellit-Erdmpkt}} = \sqrt[3]{\frac{6.67 \cdot 10^{-11} \frac{\text{N} \cdot \text{m}^2}{\text{kg}^2} \cdot 5.98 \cdot 10^{24} \text{ kg} \cdot (86400 \text{ s})^2}{(2\pi)^2}} = \underline{\underline{42'000 \text{ km}}}$$

$$42'000 \text{ km} - 6'370 \text{ km} \approx \underline{\underline{36'000 \text{ km}}}$$