

Part-FCL Fragenkatalog

PPL(H)

gemäß Verordnung (EU) 1178/2011 und AMC FCL.115, .120, 210, .215

(Auszug)

52 – Grundlagen des Fluges (Helikopter)

Herausgeber: EDUCADEMY GmbH info@aircademy.com

COPYRIGHT Vermerk:

Dieses Werk ist urheberrechtlich geschützt.

Die kommerzielle Nutzung des Werkes oder Ausschnitte aus dem Werk in Lehr- und Lernmedien ist nur nach vorheriger Zustimmung durch die Herausgeber erlaubt. Für Anfragen wenden Sie sich bitte an die Herausgeber

Bitte beachten Sie, dass dieser Auszug ca. 75% der Aufgaben des gesamten Prüfungsfragenkataloges enthält. In der Prüfung werden auch unbekannte Aufgaben erscheinen.

Revision & Qualitätssicherung

Im Rahmen der stetigen Revision und Aktualisierung der internationalen Fragendatenbank für Privatpiloten (ECQB-PPL) sind wir stetig auf der Suche nach fachkompetenten Experten. Sollten Sie Interesse an einer Mitarbeit haben, wenden Sie sich per E-Mail an experts@aircademy.com.

Sollten Sie inhaltliche Anmerkungen oder Vorschläge zum Fragenkatalog haben, senden Sie diese bitte an info@aircademy.com.

1	Welches Verhältnis entspricht der Rotorkreisflächenbelastung? (1,00 P.)		
		Rotorkreisfläche / Rotorschubkraft Hubschraubermasse / Rotorkreisfläche Rotorschubkraft / Rotorkreisfläche Rotorkreisfläche / Hubschraubermasse	
2		durch entsteht die Phasenverschiebung zwischen Schwenk- und lagbewegung? (1,00 P.)	
		Durch einen Vor- oder Nacheilwinkel von 90° Durch Reibung in den einzelnen Rotorblattspindeln Durch Abrunden oder Abwinkeln der Rotorblattspitzen Durch verschiedene Masse-, Trägheits- und Luftkräfte	
3		ändern sich die Strömungsverhältnisse am Rotorblattprofil, wenn der kritische stellwinkel überschritten wird? (1,00 P.)	
		Der Umschlagpunkt beginnt, sich in Strömungsrichtung zu verlagern Die laminare Grenzschicht schlägt in eine turbulente Grenzschicht um Die Strömung löst sich von der Profiloberseite ab Die Grenzschicht auf der Rotorblattunterseite beginnt sich abzulösen	
4		che Strömungsarten können unter anderem an einem umströmten Rotorblattprofi bachtet werden? (1,00 P.)	
		Auf der gesamten Profiloberseite eine turbulente Strömung An der Rotorblattvorderkante laminare Strömung, weiter hinten turbulente Strömung Auf der gesamten Profiloberseite eine laminare Strömung An der Rotorblattvorderkante turbulente Strömung, weiter hinten laminare Strömung	
5		chen Vorteil hat eine turbulente gegenüber einer laminaren Strömung am orblattprofil bei großen effektiven Anstellwinkeln? (1,00 P.)	
		Der Ablösepunkt wandert weiter nach vorn Sie besitzt keinen Formwiderstand Sie besitzt eine dünnere Grenzschicht Sie haftet länger an der Oberfläche	
6	Die	Rotationsachse eines Rotors im Reiseflug ist (1,00 P.)	
		die Achse der Rotornormalebene. die Achse der geneigten Blattspitzenebene. die Achse, um die sich der Hubschrauber dreht. immer identisch mit der Rotormastachse.	

7	Der	effektive Anstellwinkel ist der Winkel zwischen (1,00 P.)
		Blattspitzenebene und Rotorblatt. effektiver Anströmung und Blattspitzenebene. effektiver Anströmung und Profilsehne. Profilsehne und Blattspitzenebene.
8		che Art von Widerstand entsteht nur durch die Auftriebserzeugung am Rotorblatt? 0 P.)
		Induzierter Widerstand Schädlicher Widerstand Interferenzwiderstand Reibungswiderstand
9	Die	bremsende Kraft eines im Fluge befindlichen Rotors ist die (1,00 P.)
		nach vorn geneigte Auftriebskraft. nach hinten geneigte Tangentialkraft. nach vorn gerichtete Widerstandskraft. nach oben gerichtete Schubkraft.
10	Die	Schubkraft eines Rotors wirkt (1,00 P.)
		senkrecht zur effektiven Anströmung. in Richtung der effektiven Anströmung. entgegen der Drehrichtung des Rotorblattelements. senkrecht zur Blattspitzenebene.
11		verhalten sich Schub- und Tangentialkraft bei etwa 10% Drehzahlverlust während Fluges ohne Änderung des Anstellwinkels? (1,00 P.)
		Schubkraft ist gleichbleibend, Tangentialkraft wird größer Schubkraft und Tangentialkraft werden kleiner Schubkraft und Tangentialkraft werden größer Schubkraft wird kleiner, Tangentialkraft ist gleichbleibend
12	der	effektive Anströmung ändert sich mit dem Abstand eines Rotorblattelements von Rotordrehachse unter der Annahme einer über das Rotorblatt konstanten Izierten Geschwindigkeit, weil die (1,00 P.)
		Widerstandskraft in Richtung Rotationsachse größer wird. Tangentialkraft unterschiedlich groß ist. Umfangsgeschwindigkeit in Richtung Rotorblattspitze größer wird. Hubschrauberzelle die Durchströmung stört.

Welches der genannten Verhältnisse aus Auftrieb und Widerstand trifft am ehesten 13 auf einen fliegenden Hubschrauber zu? (Auftrieb: Widerstand) (1,00 P.) 1:45 1:2 $\overline{\mathbf{V}}$ 45:1 2:1 14 Was kann zu einem Strömungsabriss bei gegebenem Einstellwinkel eines Rotorblattes führen? (1,00 P.) \square Kleinere Durchtrittsgeschwindigkeit und gleichbleibende Umfangsgeschwindigkeit Gleichbleibende Umfangsgeschwindigkeit und hohe Durchtrittsgeschwindigkeit Kleinerer Stirnwiderstand und turbulente Strömung Kleinerer effektiver Anstellwinkel und niedrige Umfangsgeschwindigkeit 15 Der "Neutralpunkt" ist definiert als der Punkt... (1,00 P.) an dem die gesamte Hubschraubermasse angreifend gedacht werden kann. an einem Rotorblattprofil, an dem alle beteiligten Luftkräfte momentfrei wirken. an dem alle gedachten Achsen im Hubschrauber zusammen treffen. auf der Sehne des Rotorblattprofils, an dem das Moment bei Änderung des Anstellwinkels konstant bleibt. 16 Welche der genannten Rotorblattformen hat die positivste Auswirkung auf die Auftriebsverteilung? (1,00 P.) Rechteck-Rotorblatt mit einer geometrischen Schränkung von 1° Rechteck-Trapez-Rotorblatt ohne aerodynamische Schränkung Trapez-Rotorblatt ohne Radius an der Blattspitze $\overline{\mathbf{V}}$ Doppeltrapez-Rotorblatt mit Radius an der Blattspitze 17 Die Rotorblattform nimmt Einfluss auf... (1,00 P.) die Kerbempfindlichkeit. die strukturelle Abflugmasse. \checkmark die Auftriebsverteilung. den verwendeten Rotorkopf. 18 Ein Tragschrauber nutzt zum Antrieb seines Rotors... (1,00 P.) ein Gebläse in der Hubschrauberzelle. ein Triebwerk in der Hubschrauberzelle. $\overline{\mathsf{A}}$ die Geschwindigkeit der Luftströmung.

v2020.2 5

die Triebwerke an den Rotorblattspitzen.

19	Die Rotordrehzahl wird im Hubschrauber über die Triebwerksdrehzahl konstant gehalten. Wie kann darauf Einfluss genommen werden? (1,00 P.)		
		Steuerknüppel und Gemisch Kollektiver Blattverstellhebel Startervibrator und Impulskupplung Drehgasgriff und Governor	
20	Was	s kann mit Hilfe der Strahl-Theorie betrachtet werden? (1,00 P.)	
		Der Leistungsbedarf im Schwebeflug Die Energieumwandlung im Abfangbogen Der Luftwiderstand im Reiseflug Der Übergangsauftrieb im Abflug	
21	An v P.)	welcher Stelle ist die Durchtrittsgeschwindigkeit der Luftmasse am größten? (1,00	
		Unter dem Rotor Oberhalb des Rotors In der Rotornormalebene In der Blattspitzenebene	
22		shalb steigt der Hubschrauber nach Erhöhung der Einstellwinkel anfänglich chleunigt? (1,00 P.)	
		Die Umwandlung energiereicher Luftmassen in kinetische Rotorenergie nimmt mit	
		zunehmender Dichtehöhe kontinuierlich ab Der anfänglich hohe Luftmassendurchsatz erhöht die Schubkraft so lange, bis Gebiete	
		geringerer Luftdichte die Schubkraft wieder reduzieren Der größere Einstellwinkel bremst und komprimiert den Luftmassendurchsatz, bis die	
	Ø	Steigfluggeschwindigkeit der induzierten Durchtrittsgeschwindigkeit am Hauptrotor entspricht Die Trägheit der Luftmasse erhöht die effektiven Anstellwinkel kurzfristig, bis eine zusätzliche Komponente aus der Steigfluggeschwindigkeit die effektiven Anstellwinkel erneut reduziert	
23	ln w	Hubschrauber mit linksdrehendem Hauptrotor schwebt seitwärts nach rechts. velchem Azimutwinkel haben die Hauptrotorblätter den größten Einstellwinkel? 0 P.)	
		0° 180°	
		90° 270°	

24	Bei einer Geschwindigkeitszunahme neigt sich die Hubschrauberzelle so lange, bis die (1,00 P.)		
		vertikale Schubkomponente gleich der Widerstandskraft ist. horizontale Schubkomponente gleich der Widerstandskraft ist. Schubkraft vor dem Schwerpunkt vorbeiläuft. Schubkraft hinter dem Schwerpunkt vorbeiläuft.	
25		um reißt die Strömung im horizontalen Reiseflug am rücklaufenden Rotorblatt ab? 0 P.)	
		Aufgrund des großen effektiven Anstellwinkels am rücklaufenden Rotorblatt Kleiner Einstellwinkel und hohe effektive Anströmung Kleiner Konuswinkel und gleichbleibende Umfangsgeschwindigkeit Große Fliehkräfte der Umfangsgeschwindigkeit	
26		elchem Rotorbereich ist die induzierte Durchtrittsgeschwindigkeit eines schraubers im unbeschleunigten Horizontalflug am größten? (1,00 P.)	
		Am rücklaufendem Rotorblatt Im vorderen Rotorbereich Im hinteren Rotorbereich Am vorlaufenden Rotorblatt	
27	Was	s ist eine "unsymmetrische Anströmung"? (1,00 P.)	
		Der größere Auftrieb im äußeren Bereich des Rotors im Gegensatz zum inneren Bereich Im Reiseflug wird das vorlaufende Rotorblatt stärker angeströmt als das rücklaufende Rotorblatt Die Verschiebung der antreibenden Kräfte zum vorlaufenden Rotorblatt während einer	
		Autorotation Der unterschiedliche Leistungsbedarf während des Schwebens in und außerhalb des Bodeneffekts	
28	Woo	durch ist der Übergangsauftrieb im Hubschrauber bemerkbar? (1,00 P.)	
		Drehzahlabfall Vibrationen Starke Lastvielfache Akustische Warnung	
29	Welche Aussage in Bezug auf die Rotorkreisflächenbelastung im Kurvenflug ist korrekt? (1,00 P.)		
		Keine Veränderung zum normalen Horizontalflug Kontinuierliche Abnahme mit ansteigender Querlage Auswirkungen sind abhängig vom Hubschraubermuster Kontinuierliche Zunahme mit ansteigender Querlage	

30	Welche Korrekturen sind in einem Hubschrauber mit Governor beim Übergang in den horizontalen Kurvenflug notwendig, um die Flughöhe beizubehalten? (1,00 P.)			
		Den Steuerknüppel leicht nach vorn nehmen oder den kollektiven Blattverstellhebel ziehen Bei rechtsdrehendem Hauptrotor das Drehgas öffnen und rechtes Pedal betätigen Bei linksdrehendem Hauptrotor das Drehgas öffnen und rechtes Pedal betätigen Den Steuerknüppel leicht zurücknehmen oder den kollektiven Blattverstellhebel ziehen		
31		halb reißt die Strömung im unzulässig schnellen Reiseflug rücklaufenden Rotorblatt ab? (1,00 P.)		
		Die Strömungsgeschwindigkeit erreicht Unterschallgeschwindigkeit und bewirkt ein Anwachsen		
		der induzierten Widerstandskraft Die Strömungsgeschwindigkeit erreicht Überschallgeschwindigkeit und bewirkt ein Anwachsen		
	$\overline{\checkmark}$	der schädlichen Widerstandskraft Ein großer Einstellwinkel und eine relativ geringe Umfangsgeschwindigkeit bewirken einen		
		großen effektiven Anstellwinkel Ein kleiner Einstellwinkel und eine relativ geringe Umfangsgeschwindigkeit bewirken einen kleinen effektiven Anstellwinkel		
32		che charakteristische Bewegung führt der Hubschrauber im Schwebeflug im eneffekt ohne Korrekturmaßnahmen durch (kein Wind)? (1,00 P.) Leichte Auf- und Abwärtsbewegungen Rollbewegungen bis etwa 60° Schnelle Gierbewegungen Nickbewegungen um den Schwerpunkt		
33		macht sich der Bodeneffekt während des Schwebens im Hubschrauber erkbar? (1,00 P.)		
		Starke horizontale Schwingungen Größerer Leistungsbedarf Starke vertikale Schwingungen Geringerer Leistungsbedarf		
34		nit ist während eines Schwebefluges im Bodeneffekt innerhalb einer Lichtung zu inen? (1,00 P.)		
		Nützlicher Bodeneffekt durch die verringerte induzierte Durchtrittsgeschwindigkeit Wirbelfreie Luftmasse durch den Windschatten und stabile Fluglage im Schwebeflug Rezirkulation von Luftmassen und Beeinträchtigung des Bodeneffektes Ansaugen des Heckrotors in Richtung des Waldes und Leistungszuwachs		

35	Welches Landefeld (kein Wind) verhindert die Beeinträchtigung des Bodeneffekts? (1,00 P.)		
		Abfallendes Landefeld Ebenes Gelände ohne Bewuchs Erhöhtes Landedeck Schmale Waldlichtung	
36	Wel	che Auswirkungen hat das Wirbelringstadium? (1,00 P.)	
		Der Hubschrauber verliert Leistung Die Sinkgeschwindigkeit nimmt unkontrolliert zu Der Hubschrauber wird spürbar stabiler Die Hauptrotordrehzahl erhöht sich	
37	Wie	ist bei den ersten Anzeichen eines Wirbelringstadiums zu verfahren? (1,00 P.)	
		Drehgasgriff weiter öffnen und Steuerknüppel zurücknehmen Kollektiven Blattverstellhebel ziehen und Rotordrehzahl verringern Versuchen, Fahrt aufzunehmen und Leistungseinstellung vermindern (Pitch senken) Kollektiven Blattverstellhebel ziehen und Steuerknüppel zurücknehmen	
38	Wel	che Anzeichen gibt es für das Wirbelringstadium? (1,00 P.)	
		Drehzahlschwankungen von Rotor- und Triebwerksdrehzahl Trotz Abnahme der Sinkgeschwindigkeit starke Vibrationen vom Triebwerk Hohe Sinkrate und unregelmäßige Nick-, Roll-, und Gierbewegungen Stabiler Sinkflug trotz hochfrequenter Vibrationen im Hubschrauber	
39	Welches Risiko beststeht während einer senkrechten Autorotation mit anschließender Fahrtaufnahme vor der Landung? (1,00 P.)		
		Verschätzen bei der Fahrtaufnahme Wirbelringstadium Hohe Rotordrehzahl Verlust der Heckrotoreffizienz	
40	Die	Ursache für die antreibenden Kräfte während einer Autorotation ist (1,00 P.)	
		die in Drehrichtung geneigte Resultierende aus Auftrieb und Widerstand. der vergrößerte Einstellwinkel. die geringe Sinkrate von etwa 300 ft / Min. die bobe Vorwärtsgeschwindigkeit	

41	Was	begrenzt die Autorotationsgeschwindigkeit bei Hubschraubern? (1,00 P.)
		Das Abwandern der antreibenden Kräfte vom rücklaufenden Rotorblatt Das Verschwinden der Gebiete mit Strömungsabriss im Inneren des Rotors Der Interferenzwiderstand bei geringen Sinkraten Das Landegestell während des Aufsetzens auf den Boden
42		che der genannten Faktoren beeinflussen die Autorotationseigenschaft eines schraubers? (1,00 P.)
		Freigängige Steuerung und Unterdrehzahlwarnsysteme Lufttemperatur und Windgeschwindigkeit Druckhöhe und Windgeschwindigkeit Hubschraubermasse und Dichtehöhe
43		elchen Bereich verschieben sich die antreibenden Kräfte während einer protation mit Vorwärtsgeschwindigkeit? (1,00 P.)
		In den inneren Rotorbereich In den Bereich des vorlaufenden Rotorblattes In den Bereich des rücklaufenden Rotorblattes In den äußeren Rotorbereich
44	Vorv	verhält sich die Rotordrehzahl zunächst, wenn während einer Autorotation mit värtsgeschwindigkeit die Fahrt von 60kt auf 90kt ohne weitere Korrekturen ht wird? (1,00 P.)
		Sie bleibt konstant Sie schwankt Sie nimmt ab Sie erhöht sich
45		che Maßnahme hat KEINE Auswirkung auf die Rotordrehzahl während einer protation? (1,00 P.)
		Betätigung der Reibungsbremse Verschiebung des Schwerpunktes Übergang in den Kurvenflug Änderung des Einstellwinkels
46	Eine P.)	große Hubschraubermasse führt nach dem Einleiten einer Autorotation zu (1,00
		einem schnellen Zusammenbrechen der Rotordrehzahl. einer großen Schwerpunktverschiebung. einem schnellen Aufbau der Rotordrehzahl. einer kleinen Schwerpunktverschiebung.

47	Was (1,00	muss vor dem Ausleiten einer Kurve im Autorotationssinkflug beachtet werden?) P.)
		Die Einstellwinkel sind über den kollektiven Blattverstellhebel wieder zu verkleinern Die verringerte Erdbeschleunigung entlastet den Hauptrotor und die Hubschrauberzelle Die Coriolis-Kraft bewirkt einen Drehzahlanstieg am Hauptrotorsystem Die Fluggeschwindigkeit ist zum Erhalt der kinetischen Energie zu erhöhen
48		che Energien stehen dem Erhalt der Rotordrehzahl in einer Autorotation zur ügung? (1,00 P.)
		Rotierende und lineare Energien Mechanische oder chemische Energien Strömungs- und Reibungsenergien Potenzielle und kinetische Energien
49		welcher Einstellung kann die maximale Reichweite in einer Autorotation erreicht den? (1,00 P.)
		Neutraler Anstellwinkel Negativer Anstellwinkel Geringer Anstellwinkel Hoher Anstellwinkel
50	War P.)	um steigt im Abfangbogen (flare) einer Autorotation die Rotordrehzahl an? (1,00
		Der Einstellwinkel vergrößert sich Die Tangentialkraft kippt nach hinten Die Durchtrittsgeschwindigkeit erhöht sich Der Bodeneffekt führt Leistung zu
51	Weld P.)	che Bewegung entsteht durch die Corioliskraft am vorlaufenden Rotorblatt? (1,00
		Kippbewegung nach hinten Schlagbewegung nach unten Massebewegung nach außen Schwenkbewegung nach vorn
52		on ist die erforderliche Reaktionszeit zum Einleiten einer Autorotation nach einem bwerksausfall abhängig? (1,00 P.)
		Profilform der Hauptrotorblätter Druckpunktverschiebung nach innen Massenträgheit vom Rotorsystem Funktionstüchtigkeit der Kunnlung

53	Welche Aussage in Bezug auf den erforderlichen Kraftaufwand zum Verändern der Einstellwinkel ist korrekt? (1,00 P.)			
		Der Kraftaufwand ist bei einem vollgelenkigen Rotorkopf mit einem Voreilwinkel		
		von 90° am größten Der Kraftaufwand verringert sich mit zunehmendem Abstand zwischen umlaufender Stausstange und Drahaghen des Beterhlettes		
		Steuerstange und Drehachse des Rotorblattes Der Kraftaufwand an einem halbstarren Rotorkopf mit einem Delta-Drei-Gelenk ist am kleinster Der Kraftaufwand vergrößert sich mit zunehmendem Abstand zwischen umlaufender Steuerstange und Drehachse des Rotorblattes		
54	Wes	shalb reagieren Hubschrauber mit halbstarren Rotorköpfen stark verspätet? (1,00		
		Das zentrale Schlaggelenk überträgt keine Momente Die fehlenden Schwenkgelenke verursachen eine Unwucht Die Anzahl der Rotorblätter erzeugt Schwingungen mit Ausweitung auf die Hubschrauberzelle Die abgesetzte Anbringung der Rotorblätter ermöglicht das Weiterleiten von Luftkräften		
55	Die	Einstellwinkeländerung der Heckrotorblätter erfolgt (1,00 P.)		
		unsymmetrisch. symmetrisch. kollektiv. periodisch.		
56	Ein	Delta-Drei-Gelenk dient zur (1,00 P.)		
		effektiveren Schwenkbewegung. Minderung von Verschleiß. Dämpfung der Schlagbewegungen. Stabilisierung der Drehzahl.		
57		che Gefahr im stationären Schwebeflug ist mit dem kurzzeitigen Verlust der krotorwirkung verbunden? (1,00 P.)		
		Mechanische Blockade der Steuerung Wirbelringstadium am Heckrotor Drehbewegung in Hauptrotordrehrichtung Schubkraftverlust am Hauptrotor		
58	Was	bewirkt die Erhöhung der Stabilität bei einem Hubschrauber? (1,00 P.)		
		Reduktion der erforderlichen Steuerkräfte Optimierung der maximalen Abflugmasse Steuerfolgsamkeit unter negativen Lastvielfachen Verbesserung der allgemeinen Flugsicherheit		

59	Was	Was bewirkt die Erhöhung der Stabilität in einem Hubschrauber? (1,00 P.)		
		Reduktion der erforderlichen Steuerkräfte Steuerfolgsamkeit unter allen Lastvielfachen Optimierung der maximalen Abflugmasse Entlastung des verantwortlichen Hubschrauberführers		
60	Wes	shalb ist die Stabilität in einem Hubschrauber besonders wichtig? (1,00 P.)		
		Geringe Stabilität verringert die verfügbaren Steuerkräfte Hohe Stabilität verhindert geringe Lastvielfache Mangelnde Stabilität kann zu einem Kontrollverlust führen Große Stabilität erhöht die maximale Abflugmasse		
61	Woo	durch kann die Stabilität im Hubschrauber erhöht werden? (1,00 P.)		
		Verkleinern der Rotordrehzahl Abwinkeln des Schwenkgelenks Verkleinern der Rotormasse Anbringen von Leitwerken		
62	Wel	che Aufgabe erfüllt das vertikale Heckleitwerk am Hubschrauber? (1,00 P.)		
		Anpassung der Anstellwinkelstabilität Ausgleich der Geschwindigkeitsstabilität Reduktion der Manövrierinstabilität Verbesserung der Richtungsstabilität		
63	Was	bewirkt die Erhöhung der Stabilität bei einem Hubschrauber? (1,00 P.)		
		Reduktion des induzierten Widerstandes Reduziert in der Regel die Steuerbarkeit Steuerfolgsamkeit unter negativen Lastvielfachen Optimierung der maximalen Abflugmasse		
64		verhält sich ein Hubschrauber ohne Stabilisierungssysteme nach äußeren rungen im Schwebeflug, wenn keine Korrekturmaßnahmen ergriffen werden? (1,00		
		Statisch stabil und dynamisch indifferent Statisch indifferent und dynamisch stabil Statisch stabil und dynamisch instabil Statisch indifferent und dynamisch instabil		

65	Was	s entlastet den Hubschrauber in einem "Low G Manöver"? (1,00 P.)
		Erhöhte Durchtrittsgeschwindigkeit in der Blattspitzenebene Rollbewegung des Hubschraubers nach rechts Schwerelosigkeit der Passagiere während des Überdrückens Eine nach oben gerichtete Fliehkraft aufgrund einer gekrümmten Flugbahn
66	Die	Geschwindigkeit VX ist definiert als die Geschwindigkeit (1,00 P.)
		des besten Steigwinkels. der besten Steigrate. zum Rotieren.
		die niemals überschritten werden darf.
67	Die	Geschwindigkeit VY ist definiert als die Geschwindigkeit (1,00 P.)
		zum Rotieren.
		die niemals überschritten werden darf.
		des besten Steigwinkels. der besten Steigrate.