

Part-FCL Fragenkatalog

SPL

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

(Auszug)

51 – Grundlagen des Fluges (Flugzeug)

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.

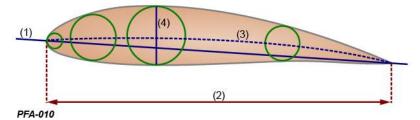
Revision & Qualitätssicherung

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	Welche Kräfteverhältnisse charakterisieren den stationären Gleitflug eines Segelflugzeugs? (1,00 P.)			
		Die Auftriebskraft kompensiert die Widerstandskraft Die gesamte Luftkraft wirkt in Richtung Auftriebskraft Die gesamte Luftkraft wirkt in Strömungsrichtung Die gesamte Luftkraft kompensiert die Gewichtskraft		
2	Wel	cher Effekt tritt beim Ausfahren von Wölbklappen auf? (1,00 P.)		
		Höchstzulässige Geschwindigkeit wird erhöht Die Mindestgeschwindigkeit verringert sich Die Mindestgeschwindigkeit wird erhöht Schwerpunkt verlagert sich nach vorn		
3		kann bei einem einseitigen Strömungsabriss und nachfolgendem Abkippen hindert werden, dass das Flugzeug ins Trudeln übergeht? (1,00 P.)		
	V	Seitenruder entgegen der Abkipprichtung geben und Höhensteuer nachlassen, um Fahrt aufzuholen		
		Durch starkes Nachdrücken, um das Segelflugzeug so zu beschleunigen, dass sich die Strömung wieder anlegt		
		Das Höhenruder ziehen, damit das Flugzeug wieder in normale Fluglage kommt Mit allen Steuern entgegen der Abkipprichtung ausschlagen		
4		ch welche Baugruppe wird die Stabilisierung um die Querachse während des sefluges erreicht? (1,00 P.)		
		Querruder. Landeklappen. Seitenleitwerk. Höhenleitwerk.		
5		s kann die Folge sein, wenn mit Geschwindigkeiten jenseits der höchstzulässigen		
	Ges ☑	schwindigkeit (vNE) geflogen wird? (1,00 P.) Flattern und mechanische Schäden an den Tragflächen		
		Erhöhung des Auftrieb-zu-Widerstand-Verhältnisses und verbesserter Gleitwinkel Weniger Widerstand bei erhöhten Steuerdrücken Zu hoher Gesamtdruck lässt den Fahrtmesser unbrauchbar werden		
6		che Schwerpunktlage ist bei einem Segelflugzeug hinsichtlich der Längsstabilität gefährlichsten? (1,00 P.)		
		Eine große Rücklage innerhalb des zulässigen Schwerpunktbereichs Eine große Rücklage jenseits der hinteren Schwerpunktgrenze Eine große Vorlage jenseits der vorderen Schwerpunktgrenze Eine zu große seitliche Ablage außerhalb des zulässigen Bereichs		

7	In welche Richtung wirkt der statische Druck in Gasen? (1,00 P.)			
	 □ Nur in Strömungsrichtung ☑ In alle Richtungen □ Nur in die Richtung des totalen Drucks □ Nur senkrecht zur Strömungsrichtung 			
8	Die Gleichung von Bernoulli besagt für reibungsfreie, inkompressible Gase: (1,00 P.)			
	 □ Gesamtdruck = dynamischer Druck - statischer Druck □ Dynamischer Druck = Gesamtdruck + statischer Druck □ Gesamtdruck = dynamischer Druck + statischer Druck □ Statischer Druck = Gesamtdruck + dynamischer Druck 			
9	Umgeben von einer Luftströmung (v > 0) erzeugt ein beliebig geformte Körper in jedem Fall: (1,00 P.)			
	□ Einen auftriebsabhängigen Widerstand☑ Einen formabhängigen Widerstand			
	□ Auftrieb und Widerstand □ Einen geschwindigkeitsunabhängigen Widerstand			
10	Alle am Profil wirksamen Luftkräfte lassen sich als in einem einzigen Punkt angreifend			
	betrachten.			
	Dieser Punkt heißt (1,00 P.)			
	 □ Schwerpunkt. □ Auftriebspunkt. □ Umschlagpunkt. ☑ Druckpunkt. 			
11	Der "Druckpunkt" ist der theoretische Angriffspunkt (1,00 P.)			
	 □ nur des resultierenden Gesamtwiderstandes. □ der am Profil angreifenden Schwerkraft. ☑ aller am Profil angreifenden Luftkräfte. □ von Gewichtskraft und Luftkräften. 			
12	Nummer 2 in der Zeichnung entspricht			
	Siehe Bild (PFA-010) (1,00 P.)			
	Siehe Anlage 1			
	 □ der Profilsehne. ☑ der Profiltiefe. □ dem Anstellwinkel. □ der Profildicke. 			

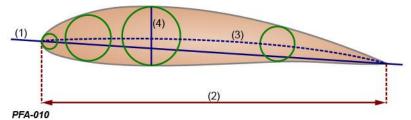


13 Nummer 3 in der Zeichnung entspricht...

Siehe Bild (PFA-010) (1,00 P.)

Siehe Anlage 1

- □ der Profildicke.
- ☐ der Profilsehne.
- ☑ der Skelettlinie.
- □ der Profiltiefe.



14 Der Anstellwinkel ist der Winkel zwischen... (1,00 P.)

- ☑ der Profilsehne und dem ungestörten Luftstrom.
- ☐ dem Flügel und dem Rumpf eines Luftfahrzeuges.
- der Profilsehne und der Längsachse eines Luftfahrzeuges.
- ☐ der anströmenden Luft und der Längsachse eines Luftfahrzeuges.

15 Wie wird das Verhältnis aus Spannweite und mittlerer Profiltiefe bezeichnet? (1,00 P.)

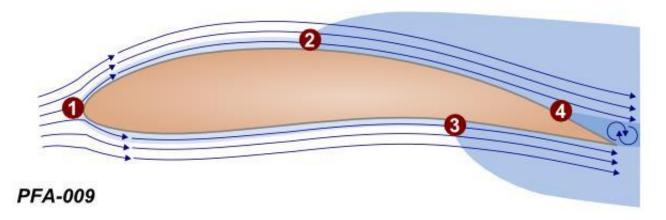
- □ Zuspitzung
- ☑ Flügelstreckung
- □ Pfeilung
- □ Trapezform

16 Welcher Punkt am Flügelprofil wird durch Nummer 3 dargestellt?

Siehe Bild (PFA-009) (1,00 P.)

Siehe Anlage 2

- □ Druckpunkt
- ☑ Umschlagpunkt
- ☐ Ablösepunkt
- □ Staupunkt

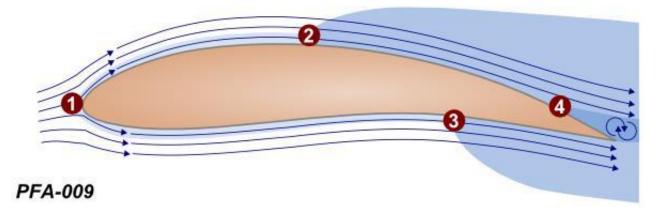


17 Welcher Punkt am Flügelprofil wird durch Nummer 4 dargestellt?

Siehe Bild (PFA-009) (1,00 P.)

Siehe Anlage 2

- ☑ Ablösepunkt
- ☐ Umschlagpunkt
- □ Druckpunkt
- □ Staupunkt

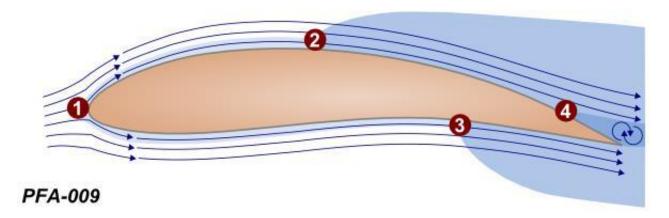


18 Welcher Punkt am Flügelprofil wird von Nummer 1 dargestellt?

Siehe Bild (PFA-009) (1,00 P.)

Siehe Anlage 2

- ☐ Umschlagpunkt
- □ Druckpunkt
- ☐ Ablösepunkt
- ☑ Staupunkt



19	Welcher	Vorgang	findet am	Staupunkt	statt?	(1 00 P)
13	AACICIICI	v Oi dallu	IIIIUGI aiii	Jiaubuliki	Statt: 1	1 1 . OO 1 . <i>1</i>

	Die laminare Grenzschicht schlägt in eine turbulente Grenzschicht um
	Die Grenzschicht beginnt sich auf der Profiloberseite abzulösen
\checkmark	Die anströmende Luft wird in einen Teilstrom oberhalb und unterhalb der Profilform geteilt

☐ Dort lassen sich alle Luftkräfte als gemeinsam angreifend betrachten

Welche Druckverhältnisse bestehen bei positiven Anstellwinkeln an einem Tragflügelprofil, das Auftrieb erzeugt? (1,00 P.)

\checkmark	Auf der Oberseite wird Unterdruck, auf der Unterseite Überdruck erzeugt
	Der Druck auf der Unterseite ändert sich nicht, auf der Oberseite wird Überdruck erzeugt
	Der Druck auf der Oberseite ändert sich nicht, auf der Unterseite wird Überdruck erzeugt
	Auf der Oberseite wird Überdruck, auf der Unterseite Unterdruck erzeugt

21 Wie verhält sich die Lage des Druckpunktes eines positiv gewölbten Profils mit größer werdendem Anstellwinkel? (1.00 P.)

	(,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,
	Er wandert nach hinten bis zum kritischen Anstellwinkel
	Er wandert erst nach vorne, dann nach hinten
$\overline{\checkmark}$	Er wandert nach vorne bis zum kritischen Anstellwinkel
	Er wandert in Richtung der Flügelspitze

22 Welcher Zusammenhang besteht zwischen Anstellwinkel und Auftrieb? (1,00 P.)

	Je kleiner der Anstellwinkel, umso größer wird der über das Profil erzeugte Widerstand
	Je höher der Anstellwinkel, umso geringer wird der über das Profil erzeugte Auftrieb
	Ein zu großer Anstellwinkel kann zu einer exponentiellen Steigerung des Auftriebs führen
\checkmark	Ein zu großer Anstellwinkel kann zum überzogenen Flugzustand und damit zum
	Auftriebsverlust führen

23	Welche Aussage über die Umströmung einer Tragfläche ist korrekt, wenn der Anstellwinkel zunimmt? (1,00 P.)			
	 ☑ Der Staupunkt bewegt sich nach unten ☐ Der Druckpunkt bewegt sich nach unten ☐ Der Druckpunkt bewegt sich nach oben ☐ Der Staupunkt bewegt sich nach oben 			
24	Welche Aussage zur Umströmung einer Tragfläche ist korrekt, wenn der Anstellwinkel abnimmt? (1,00 P.)			
	 □ Der Druckpunkt bewegt sich nach vorne □ Der Staupunkt bleibt konstant □ Der Staupunkt bewegt sich nach unten ☑ Der Druckpunkt bewegt sich nach hinten 			
25	Der in der Grafik dargestellte Winkel (alpha) entspricht dem			
	Siehe Bild (PFA-003)			
DoF: Anströmrichtung (direction of airflow). (1,00 P.)				
	Siehe Anlage 3			
	 □ Neigungswinkel. □ Auftriebswinkel. ☑ Anstellwinkel. □ Einstellwinkel. 			
	a			
	DoF PFA-003			
26	Um das Überziehverhalten eines Luftfahrzeuges zu verbessern, wird der Flügel nach außen hin verwunden (der Einstellwinkel verändert sich in Spannweitenrichtung).			
	Dies bezeichnet man als (1,00 P.)			
	 □ Pfeilform. ☑ geometrische Schränkung. □ V-Form. □ aerodynamische Schränkung. 			

27	Wel	Welchen Vorteil bietet die Flügelschränkung? (1,00 P.)			
		Mit der Flügelschränkung wird der Formwiderstand bei hohen Geschwindigkeiten reduziert Der Tragflügel wird konstruktiv gegen Verdrehung steifer gemacht Die Wirksamkeit des Querruders bleibt bei hohen Anstellwinkeln noch möglichst lange erhalten Eine größere Festigkeit, weil den Torsionskräften am Flügel besser widerstanden werden kann			
28	Wel	che Aussage über den Anstellwinkel ist zutreffend? (1,00 P.)			
		Je größer der Anstellwinkel, um so kleiner der Auftrieb Der Anstellwinkel ist während des Fluges konstant Ein zu großer Anstellwinkel lässt den Auftrieb zusammenbrechen Der Anstellwinkel kann nicht negativ werden			
29		ändert sich der parasitäre Widerstand bei Verdopplung der ömungsgeschwindigkeit, wenn alle anderen Parameter unverändert bleiben? (1,00			
		Er verdoppelt sich Er halbiert sich Er viertelt sich Er vervierfacht sich			
30	Wel	che Aussage über den Widerstandsbeiwert ist zutreffend? (1,00 P.)			
		Der Widerstandsbeiwert kann zwischen Null und einem maximalen Wert variieren Der Widerstandsbeiwert steigt mit zunehmender Strömungsgeschwindigkeit Der Widerstandsbeiwert ändert sich gleichsinnig mit dem Auftriebsbeiwert Der Widerstandsbeiwert kann einen minimalen positiven Wert nicht unterschreiten			
31	Wo am Tragflügel kann ein Druckausgleich zwischen Unter- und Oberseite stattfinden? (1,00 P.)				
		An der Vorderkante An der Flügelwurzel An den Übergangsstellen zum Rumpf An den Tragflächen-Spitzen			
32	Unt	er welchen Bedingungen ist der induzierte Widerstand besonders groß? (1,00 P.)			
		Bei schmal zulaufenden Tragflächen-Enden Bei großer Flügelstreckung Bei kleinen Auftriebswerten Bei geringer Flügelstreckung			

33	Welche Bauteile am Flugzeug haben besonders Einfluss auf den induzierten Widerstand? (1,00 P.)			
		Unterer Teil des Fahrwerks Vorderer Bereich des Rumpfes Tragflächenspitzen Äußerer Teil der Querruder		
34	Wo e	entsteht der Interferenzwiderstand an einem Luftfahrzeug? (1,00 P.)		
		An den Tragflächenenden Am Fahrwerk An den Tragflügelwurzeln An den Querrudern		
35		kwiderstand, Interferenzwiderstand und Reibungswiderstand gehören zur Gruppe (1,00 P.)		
		auftriebsbasierten Widerstands. parasitären Widerstands. induzierten Widerstands. Hauptwiderstands.		
36		ändern sich schädlicher und induzierter Widerstand mit zunehmender geschwindigkeit im ungestörten Reiseflug (Horizontalflug)? (1,00 P.)		
		Der induzierte Widerstand sinkt und der schädliche Widerstand steigt Der induzierte Widerstand steigt und der schädliche Widerstand steigt Der schädliche Widerstand sinkt und der induzierte Widerstand steigt Der schädliche Widerstand sinkt und der induzierte Widerstand sinkt		
37	Weld P.)	che der genannten Flügelformen hat den geringsten induzierten Widerstand? (1,00		
		Rechteckform Doppeltrapezform Ellipsenform Trapezform		
38		che Auswirkungen hat eine abnehmende Fluggeschwindigkeit auf den induzierten erstand im ungestörten Reiseflug (Horizontalflug)? (1,00 P.)		
		Er nimmt zu Er bricht zusammen Er nimmt leicht ab Er bleibt konstant		

39	Welche Aussage über den induzierten Widerstand im ungestörten Reiseflug (Horizontalflug) ist zutreffend? (1,00 P.)			
		Er steigt mit zunehmender Fluggeschwindigkeit Er ist minimal bei einer bestimmten Geschwindigkeit, darüber und darunter nimmt er zu Er ist maximal bei einer bestimmten Geschwindigkeit, darüber und darunter nimmt er ab Er sinkt mit zunehmender Fluggeschwindigkeit		
40	Dor	Gesamtwiderstand besteht vollständig aus welchen Widerstandsarten? (1,00 P.)		
70		Induzierter Widerstand, Formwiderstand, Reibungswiderstand Formwiderstand, Reibungswiderstand, Interferenzwiderstand Induzierter Widerstand und parasitärer Widerstand Interferenzwiderstand und parasitärer Widerstand		
41		ändern sich Auftrieb und Widerstand bei Annäherung an den überzogenen zustand? (1,00 P.)		
		Abnahme von Auftrieb und Widerstand Zunahme von Auftrieb und Widerstand Zunahme von Auftrieb und Abnahme von Widerstand Abnahme von Auftrieb und Zunahme von Widerstand		
42	lm F	alle eines überzogenen Flugzustandes ist es wichtig (1,00 P.)		
		die Schräglage zu vergrößern und die Geschwindigkeit zu reduzieren. den Anstellwinkel zu vergrößern und die Geschwindigkeit zu reduzieren. den Anstellwinkel zu vergrößern und die Geschwindigkeit zu erhöhen. den Anstellwinkel zu verkleinern und die Geschwindigkeit zu erhöhen.		
43	Wie (1,00	verhalten sich Auftrieb und Widerstand während des Strömungsabrisses (stall)?		
		Der Auftrieb sinkt und der Widerstand steigt Der Auftrieb steigt und der Widerstand steigt Der Auftrieb sinkt und der Widerstand sinkt Der Auftrieb steigt und der Widerstand sinkt		
44	Der	kritische Anstellwinkel (1,00 P.)		
		hängt nicht von der Masse des Flugzeuges ab. wird größer mit hinterer Schwerpunktlage. verändert sich mit zunehmender Flugmasse. wird kleiner mit vorderer Schwerpunktlage.		

45	Welche Umstände führen zu einer verringerten Strömungsabrissgeschwindigkeit Vs (IAS)? (1,00 P.)			
		Niedrigere Flughöhe Abnehmende Flugzeugmasse Geringere Luftdichte Höheres Lastvielfaches		
46	Wel	che Aussage in Bezug auf das Trudeln ist korrekt? (1,00 P.)		
		Während des Trudelns nimmt die Fluggeschwindigkeit stetig zu Während des Ausleitens werden die Querruder neutral gehalten Nur bei sehr alten Flugzeugmodellen besteht Trudelgefahr Während des Ausleitens müssen die Ruder gekreuzt werden		
47	Die	laminare Grenzschicht am Tragflügel befindet sich zwischen (1,00 P.)		
		Umschlagpunkt und Druckpunkt. Staupunkt und Druckpunkt. Umschlagpunkt und Ablösepunkt. Staupunkt und Umschlagpunkt.		
48		che Arten von Grenzschichten sind an einem Tragflächenprofil zu beobachten? 0 P.)		
		An der vorderen Tragflügeloberseite laminare Strömung, weiter hinten turbulente Strömung An der vorderen Tragflügeloberseite turbulente Strömung, weiter hinten laminare Strömung Auf der gesamten Profiloberseite turbulente Grenzschicht bei abgelöster Strömung Auf der gesamten Profiloberseite laminare Grenzschicht bei nicht abgelöster Strömung		
49		unterscheiden sich laminare und turbulente Grenzschicht am Tragflügelprofil? 0 P.)		
	(1, 0	Die turbulente Grenzschicht ist auch bei höheren Anstellwinkeln in der Lage, der Profilwölbung		
		zu folgen Die laminare Grenzschicht erzeugt Auftrieb, die turbulente Grenzschicht produziert		
		ausschließlich Widerstand Die turbulente Grenzschicht ist dicker und besitzt einen geringeren Reibungswiderstand Die laminare Grenzschicht ist dünner und besitzt einen größeren Reibungswiderstand		
50		ches konstruktive Merkmal sorgt für die Erhöhung der Querstabilität eines chenflugzeuges? (1,00 P.)		
		Höhenleitwerk Seitenleitwerk Positive V-Form der Tragflächen Differenzieller Querruderausschlag		

51 Welche Aussage beschreibt eine Situation statischer Stabilität? (1,00 P.)

- Wird ein Flugzustand durch äußere Einflüsse gestört, verbleibt das Luftfahrzeug im veränderten Flugzustand
- Wird ein Flugzustand durch äußere Einflüsse gestört, neigt das Luftfahrzeug dazu, sich noch weiter vom ursprünglichen Zustand zu entfernen
- Wird ein Flugzustand durch äußere Einflüsse gestört, kann das Luftfahrzeug durch Ruderkräfte in den ursprünglichen Zustand zurückgeführt werden
- \checkmark Wird ein Flugzustand durch äußere Einflüsse gestört, neigt das Luftfahrzeug dazu, sich in Richtung des ursprünglichen Zustands zurückzubewegen

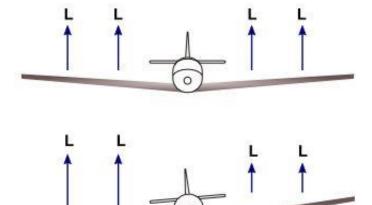
52 Welches konstruktive Merkmal ist in der Abbildung dargestellt?

Siehe Bild (PFA-006)

L: Auftrieb (1,00 P.)

Siehe Anlage 4

- Querstabilität durch positive $\overline{\mathbf{A}}$ V-Form
 - Richtungsstabilität durch Abtriebserzeugung
- Differenzieller Querruderausschlag
- Längsstabilität durch V-Form



53 Als "Längsstabilität" wird die Stabilität um welche Achse bezeichnet? (1,00 P.)

PFA-006

Hochachse

Längsachse

 $\overline{\mathbf{V}}$ Querachse

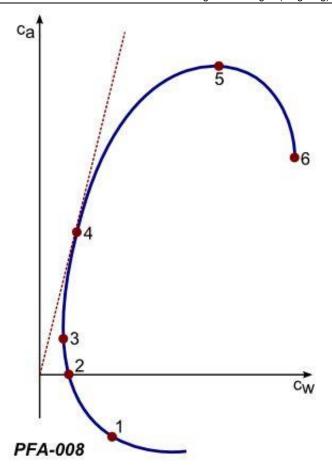
Propellerachse

54	Die Stabilität um welche Achse wird maßgeblich durch die horizontale Schwerpunktlage mitbestimmt? (1,00 P.)		
		Hochachse Schwerpunktachse Längsachse Querachse	
55	Welches konstruktive Merkmal sorgt für eine Erhöhung der Richtungsstabilität ein Flächenflugzeuges? (1,00 P.)		
		V-Form der Tragflächen Differenzieller Querruderausschlag Großes Höhenleitwerk Großes Seitenleitwerk	
56		wird eine Drehung um die Hochachse genannt? (1,00 P.)	
		Rollen Gieren Nicken Schieben	
57	Wie	wird eine Drehung um die Querachse genannt? (1,00 P.)	
		Gieren Nicken Rollen Kippen	
58	Der	kritische Anstellwinkel (1,00 P.)	
		vergrößert sich bei einer vorderen Schwerpunktlage. verkleinert sich bei einer hinteren Schwerpunktlage. verändert sich durch verschiedene Flugzeugmassen nicht. verändert sich bei zu- oder abnehmender Flugzeugmasse.	
59	Bei gleichbleibender Leistung des Motors im Reiseflug ist der Anstellwinkel am Flügel (1,00 P.)		
		kleiner als im Steigflug. größer als im Steigflug. größer als beim Start. kleiner als im Sinkflug.	

60	Welches ist eine Funktion des Höhenleitwerks? (1,00 P.)		
	☑	Die Stabilisierung des Flugzeugs um die Querachse Die Stabilisierung des Flugzeugs um die Längsachse	
		Die Stabilisierung des Flugzeugs um die Hochachse	
		Das Einleiten von Kurven um die Hochachse	
61	Dae	Höhenruder bewegt ein Luftfahrzeug um die (1,00 P.)	
01		Höhenachse.	
		Längsachse.	
		Querachse. Hochachse.	
60	\A/	ist binsishtlish day Laws das Caburayanınlıtas vu basahtan 2 (4 00 D.)	
62		ist hinsichtlich der Lage des Schwerpunktes zu beachten? (1,00 P.)	
		Der Schwerpunkt kann durch Trimmen des Querruders in eine zulässige Position bewegt werden	
		Bei der Beladung ist unbedingt auf eine zulässige Schwerpunktlage zu achten Der Schwerpunkt kann durch Trimmen des Höhenruders in eine zulässige Position bewegt	
		werden Die Lage des Schwerpunktes kann erst während des Fluges bestimmt werden	
	Ц	Die Lage des Schwerpunktes kann erst wantend des Fluges bestimmt werden	
63	Das	Seitenruder bewegt ein Luftfahrzeug um die (1,00 P.)	
	☑	Hochachse. Längsachse.	
		Seitenachse.	
		Querachse.	
64	Ein S	Seitenruderausschlag nach links bewirkt (1,00 P.)	
		ein Gieren des Luftfahrzeugs nach links.	
		ein Kippen des Luftfahrzeugs nach links. ein Gieren des Luftfahrzeugs nach rechts.	
		ein Kippen des Luftfahrzeugs nach rechts.	
65	Weld	ches ist ein Vorteil des differenzierten Querruderausschlages? (1,00 P.)	
	$\overline{\checkmark}$	Der Widerstand des nach unten ausgeschlagenen Querruders wird verringert	
		und damit ist das negative Wendemoment kleiner Der totale Auftrieb wird beim Querruderausschlag konstant gehalten	
		Das negative Wendemoment wird verstärkt	
		Das Verhältnis von Widerstandsbeiwert zu Auftriebsbeiwert wird erhöht	

66	Wie wird das negative Wendemoment kompensiert? (1,00 P.)			
		Durch die Querrudertrimmung Durch differenzierten Querruderausschlag Durch eine Tragflächen-V-Form Durch einen Vollausschlag des Querruders		
67	Wel	chen Vorteil hat die Verwendung von differenzierten Querrudern? (1,00 P.)		
		Sie reduzieren Wirbelschleppen Sie halten das negative Wendemoment gering Sie vermeiden einen Strömungsabriss bei niedrigen Anstellwinkeln Sie erhöhen die Sinkflugrate		
68	Das	rechte Querruder schlägt nach oben aus, das linke nach unten.		
	Wie	reagiert das Luftfahrzeug? (1,00 P.)		
		Rollen nach rechts, Gieren nach links Rollen nach rechts, Gieren nach rechts Rollen nach links, kein Gieren Rollen nach links, Gieren nach rechts		
69	Wel	che Funktion hat der aerodynamische Ruderausgleich? (1,00 P.)		
		Er verkleinert die Ruderflächen Er verringert die Steuerkräfte Er verzögert das Abreißen der Strömung Er verbessert die Ruderwirksamkeit		
70	Wel	Welche konstruktive Maßnahme trägt zur Verringerung von Ruderkräften bei? (1,00 P.)		
		T-Leitwerk Wirbelgeneratoren (Vortex Generators) Differenzieller Querruderausschlag Aerodynamischer Ruderausgleich		
71	Wel	che Funktion hat der statische Ruderausgleich? (1,00 P.)		
		Er verhindert das "Flattern" der Ruder Er begrenzt die Steuerdrücke Das nahezu kraftlose Trimmen der Ruder Er erhöht die Steuerdrücke		

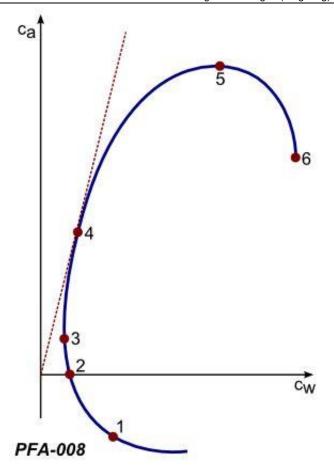
12	Das	Triminituder am Honemuder ist nach oben ausgeschlagen.	
	In w	elcher Stellung befindet sich die zugehörige Anzeige? (1,00 P.)	
		Neutrale Stellung (0-Stellung) Hecklastig getrimmt Seitlich getrimmt Kopflastig getrimmt	
73	Wel	ches Verhältnis bezeichnet der Begriff "Flächenbelastung"? (1,00 P.)	
		Rüstgewichtskraft pro Flügelfläche Flügelfläche pro Fluggewichtskraft Widerstandskraft pro Flügelfläche Luftfahrzeugmasse pro Flügelfläche	
74		ch welchen der aufgeführten Faktoren erhöht sich das wirkende Lastvielfache im seflug? (1,00 P.)	
		Eine höhere Flugzeugmasse Eine aufwärtsgerichtete Böe Einen vorderen Schwerpunkt Eine geringere Luftdichte	
75	Der	in der Polare bezeichnete Punkt 1 kennzeichnet welchen Flugzustand?	
	Sieh	ne Bild (PFA-008) (1,00 P.)	
	Siehe Anlage 5		
		Langsamflug Strömungsabriss (stall) Bestes Gleiten Rückenflug	



76 Der in der Polare bezeichnete Punkt 5 kennzeichnet welchen Flugzustand? Siehe Bild (PFA-008) (1,00 P.)

Siehe Anlage 5

- ☑ Langsamflug
- ☐ Strömungsabriss (stall)
- ☐ Bestes Gleiten
- □ Rückenflug



77 Wie verhalten sich das Lastvielfache (n) und die Strömungsabrissgeschwindigkeit (VS)

im koordinierten Kurvenflug? (1,00 P.)

- n ist größer als 1 und VS ist kleiner als im Horizontalflug
- ☑ n ist größer als 1 und VS ist größer als im Horizontalflug
- n ist kleiner als 1 und VS größer als im Horizontalflug
- n ist kleiner als 1 und VS ist kleiner als im Horizontalflug

Wie wird das Kräftegleichgewicht aus Auftriebskraft und Schwerkraft im Kurvenflug beeinflusst? (1,00 P.)

- ☐ Die Scheingewichtskraft ergibt sich als Resultierende aus Schwerkraft und Zentripetalkraft
- ☑ Die Auftriebskraft muss erhöht werden, um die größere Scheingewichtskraft auszugleichen
- ☐ Die horizontale Komponente der Auftriebskraft bei Querlage ist die Zentrifugalkraft
- ☐ Die resultierende Scheingewichtskraft im Kurvenflug ist kleiner als im Geradeausflug

80

81

82

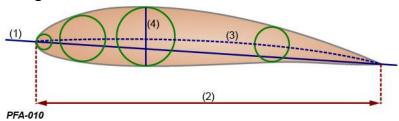
79 Sie befinden sich im Anflug auf den nächsten Aufwind, und das Variometer zeigt 3 m/s Sinken an. Im Aufwind erwarten Sie ein mittleres Steigen von 2 m/s.

Wie	sollten Sie nach McCready Ihre Vorfluggeschwindigkeit anpassen? (1,00 P.)
	Der McCready-Ring am Vario sollte auf 3 m/s eingestellt werden, dann ist die Geschwindigkeit zu fliegen, welche am McCready-Ring bei der erwarteten Steigrate (2 m/s) angezeigt wird. Außerhalb der Thermik ist der McCready-Ring am Vario auf 0 m/s einzustellen, dann ist die Geschwindigkeit zu fliegen, welche am McCready-Ring bei der aktuellen Sinkrate (3 m/s) angezeigt wird.
	Der McCready-Ring am Vario sollte auf 2 m/s eingestellt werden, dann ist die Geschwindigkeit zu fliegen, welche am McCready-Ring bei der aktuellen Sinkrate (3 m/s) angezeigt wird. Der McCready-Ring am Vario sollte auf 2 m/s eingestellt werden, dann ist die Geschwindigkeit zu fliegen, welche am McCready-Ring bei der Summe aus Steigund Sinkrate (5 m/s) angezeigt wird.
Ein S	Segelflugzeug wird mit Wasserballast betrieben.
im V	verhalten sich der beste Gleitwinkel und die Geschwindigkeit des besten Gleitens ergleich zur Situation ohne Wasserballast? 0 P.)
	Der beste Gleitwinkel verkleinert sich, die Geschwindigkeit des besten Gleitens wird geringer. Der beste Gleitwinkel erhöht sich, die Geschwindigkeit des besten Gleitens wird höher.
	Der beste Gleitwinkel bleibt gleich, die Geschwindigkeit des besten Gleitens wird höher. Der beste Gleitwinkel bleibt gleich, die Geschwindigkeit des besten Gleitens wird geringer.
betri	auf ist insbesondere zu achten, wenn ein Segelflugzeug mit Wasserballast eben wird? 0 P.)
	Die Geschwindigkeit des besten Gleitens wird geringer.
	Die Nullgrad-Grenze darf nicht überstiegen werden. Es treten deutliche Schwerpunktverschiebungen auf. Der beste Gleitwinkel wird kleiner.
Wora P.)	auf ist bei einem Segelflugzeug mit Wölbklappen insbesondere zu achten? (1,00
	Die Wölbung muss beim Windenstart auf voll negativ gestellt werden. Die Wölbung muss beim Windenstart auf voll positiv gestellt werden. Die Wölbung darf im Landeanflug keinesfalls von negativ auf positiv geändert werden.
V	Die Wölbung darf im Landeanflug keinesfalls von positiv auf negativ geändert werden.

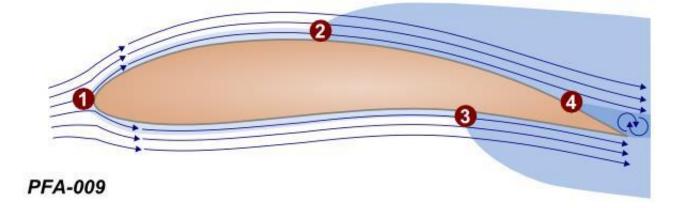
83	Wie wirkt sich das Betätigen der Bremsklappen aus? (1,00 P.)		
		höherer Widerstand und weniger Auftrieb weniger Widerstand und höherer Auftrieb weniger Widerstand und weniger Auftrieb höherer Widerstand und höherer Auftrieb	
84	Was	s wird durch den Druckausgleich zwischen Tragflächenober- und unterseite	
04		rsacht? (1,00 P.)	
		Auftrieb durch Randwirbel Laminare Strömung durch Randwirbel	
		Profilwiderstand durch Randwirbel Induzierter Widerstand durch Randwirbel	
85	Wel	che Triebwerksanordnung an einem LFZ hat den geringsten Widerstand? (1,00 P.)	
		Motor und Propeller an der Flugzeugnase montiert Motor und Propeller fest auf dem Rumpf montiert.	
		Motor und Propeller einklappbar auf dem Rumpf montiert Motor und Propeller fest am Höhenleitwerk montiert	
86		che Eigenschaft besitzt ein dickes Tragflügelprofil im Vergleich zu einem neren Profil im stationären Gleitflug bei gleicher Flugzeugmasse? (1,00 P.)	
		weniger Widerstand, gleicher Auftrieb weniger Widerstand, weniger Auftrieb mehr Widerstand, gleicher Auftrieb mehr Widerstand, mehr Auftrieb	
07	10/	wind hai ainen Brafilmalana dannastallt2 (4 00 B.)	
87	vvas	wird bei einer Profilpolare dargestellt? (1,00 P.) Verhältnis zwischen cA und cW bei verschiedenen Anstellwinkeln	
		Auftriebsbeiwert cA bei verschiedenen Anstellwinkeln Verhältnis zwischen gesamten Auftrieb und Widerstand je nach Anstellwinkel	
		Verhältnis zwischen geringstem Sinken und bestem Gleiten	

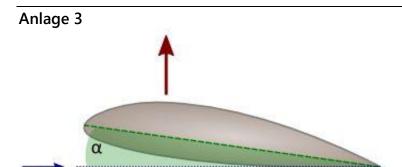
88	P.)	ch weiche Maisnanmen verbessert sich die Gieitzahl eines Segeiflugzeugs? (1,00
		vordere Schwerpunktlage, richtige Geschwindigkeit, abgeklebte Spalte zwischen Tragfläche
		und Rumpf größeres Fluggewicht, schlanker Flügel, abgeklebte Spalte zwischen Tragfläche und Rumpf
		niedrigeres Fluggewicht, richtige Geschwindigkeit, Einziehfahrwerk Reinigung, richtige Geschwindigkeit, Einziehfahrwerk, abgeklebte Spalte zwischen Tragfläche und Rumpf
89	Was	versteht man unter dem negativen Wendemoment? (1,00 P.)
		Querruderbetätigung bewirkt durch den geringeren Widerstand des nach unten ausgeschlagene Querruder eine Drehung um die Hochachse in die gewünschte Richtung. Querruderbetätigung bewirkt durch den höheren Widerstand des nach unten ausgeschlagene Querruder eine Drehung um die Hochachse in die Gegenrichtung. Seitenruderbetätigung bewirkt an der vorauseilenden Tragfläche mehr Auftrieb und führt zu einer Rollbewegung in die Gegenrichtung. Querruderbetätigung bewirkt durch den höheren Widerstand des nach oben ausgeschlagene Querruder eine Drehung um die Hochachse in die Gegenrichtung.
90	Was	ist der Bodeneffekt? (1,00 P.)
		Erhöhung des Auftriebes und Zunahme des induzierten Widerstandes in unmittelbarer Bodennähe
		Erhöhung des Auftriebes und Abnahme des induzierten Widerstandes in unmittelbarer Bodennähe
		Verringerung des Auftriebes und Zunahme des induzierten Widerstandes in unmittelbarer Bodennähe
		Verringerung des Auftriebes und Abnahme des induzierten Widerstandes in unmittelbarer Bodennähe
91	Was	unterscheidet Trudeln vom Spiralsturz? (1,00 P.)
		Trudeln: an innerer Tragfläche Strömung abgerissen, Geschwindigkeit nimmt rapide zu; Spiralsturz: Strömung an beiden Flächen an, Sturzgeschwindigkeit konstant
		Trudeln: an äußerer Tragfläche Strömung abgerissen, Geschwindigkeit konstant; Spiralsturz: Strömung an beiden Flächen an, Sturzgeschwindigkeit nimmt rapide zu
		Trudeln: an innerer Tragfläche Strömung abgerissen, Geschwindigkeit konstant; Spiralsturz: Strömung an beiden Flächen an, Sturzgeschwindigkeit nimmt rapide zu
		Trudeln: an äußerer Tragfläche Strömung abgerissen, Geschwindigkeit nimmt rapide zu; Spiralsturz: Strömung an beiden Flächen an, Sturzgeschwindigkeit konstant

Anlage 1



Anlage 2





PFA-003

Anlage 4

