TECHNOSUP

Les FILIÈRES TECHNOLOGIQUES des ENSEIGNEMENTS SUPÉRIEURS

AÉRONAUTIQUE

Dynamique du vol

Équations, équilibres, performances, qualités de vol

Laurent BOVET

Lane mark a some delle sense and sense four server of the sense of the



Table des matières

I	Gé	nérali		15	
1	Inti	Introduction			
	1.1	L'avio		17 17	
	1.2		ommandes	17	
		1.2.1	La commande de tangage δm	18	
		1.2.2	La commande de roulis δl	18	
		1.2.3	La commande de lacet δn	19	
		1.2.4	La commande des gaz δx	20	
-	T				
4		repère		23	
	2.1		tion des repères	23	
		2.1.1	Le référentiel inertiel $\mathcal{R}_i\left(\mathcal{C}_T, \vec{x}_i, \vec{y}_i, \vec{z}_i\right)$	23	
		2.1.2	Le repère fixe lié à la Terre $\mathcal{R}_T (\mathcal{O}, \vec{x}_T, \vec{y}_T, \vec{z}_T)$	24	
		2.1.3	Le repère lié à la Terre $\mathcal{R}_o\left(\mathcal{O}, \vec{x}_o, \vec{y}_o, \vec{z}_o\right) \ldots \ldots$	24	
		2.1.4	Le repère aérodynamique $\mathcal{R}_a(\mathcal{G}, \vec{x}_a, \vec{y}_a, \vec{z}_a)$	25	
	0.0	2.1.5	Le repère avion $\mathcal{R}_b\left(\mathcal{G}, \vec{x}_b, \vec{y}_b, \vec{z}_b\right) \ldots \ldots$	26	
	2.2		tion des angles entre repères	27	
		2.2.1	Passage du repère terrestre \mathcal{R}_o au repère avion \mathcal{R}_b	27	
	0.0	2.2.2	Passage du repère aérodynamique \mathcal{R}_a au repère avion \mathcal{R}_b	28	
	2.3		ces de passage associées	28	
		2.3.1	Passage du repère terrestre \mathcal{R}_o au repère avion \mathcal{R}_b	28	
		2.3.2	Passage du repère avion \mathcal{R}_b au repère aérodynamique \mathcal{R}_a	29	
	2.4	2.3.3	Passage du repère terrestre \mathcal{R}_o au repère aérodynamique \mathcal{R}_a .	30	
	2.4		es de rotation associées	30	
		2.4.1	Vitesse de rotation du repère terrestre par rapport au référentiel	20	
		2.4.2	inertiel: $\Omega_{\mathcal{R}_o/\mathcal{R}_i}$	30	
		2.4.2	Vitesse de rotation du repère avion par rapport au repère ter-	91	
		2.4.3	restre : $\Omega_{\mathcal{R}_b/\mathcal{R}_o}$	31	
		2.4.0	dynamique : $\vec{\Omega}_{\mathcal{R}_b/\mathcal{R}_a}$	32	
			R_b/R_a	04	
3	Les modèles 3				
	3.1	La Ter	rre	35	
		3.1.1	La gravitation	35	

		3.1.2	L'atmosphère	36
	3.2	L'avio		38
	0.2	3.2.1	Évolution de la masse totale avec le temps	38
		3.2.2	Rigidité	39
		3.2.3	Symétrie	39
		0.2.0	Symound	
4	Les	équati	ions cinématiques	41
	4.1	Génér		41
		4.1.1	Variables d'état	41
		4.1.2	Relation fondamentale de la cinématique	42
	4.2	Mouve	ement de translation	42
		4.2.1	Vitesse inertielle	42
		4.2.2	Vitesse cinématique	42
		4.2.3	Vitesse aérodynamique	44
		4.2.4	Équations cinématiques de déplacement simplifiées	44
	4.3	Mouve	ement de rotation	45
		4.3.1	Vitesse de rotation de l'avion	45
		4.3.2	Équations cinématiques de rotation	46
		4.3.3	Couplage cinématique	47
5	Les	forces		10
	5.1	Les eff	forts aérodynamiques	49
		5.1.1	Expression générale	49
		5.1.2	Expression en fonction du Mach \mathcal{M}	52
		5.1.3	Projection des forces et moments	52
		5.1.4	Coefficient de portance Cz	53
		5.1.5	Coefficient de traînée Cx	57
	5.2	Les ef	forts de propulsion	60
		5.2.1	Les différents types de moteur	60
		5.2.2	Expression générale de la poussée	62
		5.2.3	Modélisation de la consommation horaire	63
0	T		Cit is a stranger of the stranger terrories R. on region 25.	07
6			ions de la dynamique	67
	6.1		ons fondamentales de la dynamique	67
		6.1.1	Accélération inertielle	68
		6.1.2	Modèle terrestre simplifié	70
		6.1.3	Relation fondamentale de la dynamique pour les forces	
		6.1.4	Relation fondamentale de la dynamique pour les moments	71
	0.0	6.1.5 É	Découplage longitudinal-latéral	72
	6.2		cions dynamiques longitudinales	73
		6.2.1	Équations de forces	73
		6.2.2	Equation de moment	76
	0.0	6.2.3 É	Bilan	77
	6.3		tions du vol latéral	77
		6.3.1	Équation de forces	77

		2.2.2. 701	79 80
П	É		3
7	L'équilibre longitudinal		
	7.1	D10 11	35 35
			35
		m 4 0 m 1 4 mm 1 m 1 m 1 m 1 m 1 m 1 m 1 m 1	36
	7.2		38
			38
			90
	7.3)4
		W O 1 3 F 110)4
		700 15 110 1 1 1 1	96
		7.3.3 Modification de la pente : équation de propulsion	7
		7.3.4 Synthèse : accélération en palier	00
8	Sta	ilité statique longitudinale - centrage	1
	8.1	Notion de foyer	
		8.1.1 Foyer du profil seul	
		8.1.2 Foyer de l'avion complet	
	8.2	Stabilité statique longitudinale	8
		8.2.1 Notion de stabilité statique	8
		8.2.2 Stabilité de l'avion complet	8
		8.2.3 Stabilité vs. maniabilité	0
		8.2.4 Le décrochage profond ou "Deep Stall"	1
	8.3	Centrage de l'avion	4
		8.3.1 Définition du centrage	4
		8.3.2 Diagramme "masse-centrage"	5
3	L'éc	uilibre latéral	7
	9.1	Présentation	7
		9.1.1 Hypothèses de découplage	7
		9.1.2 Équations latérales à l'équilibre	7
		9.1.3 Linéarisation des coefficients aérodynamiques latéraux 11	
	9.2	Coefficients latéraux dérivés	9
		9.2.1 Coefficient de force latérale Cy	9
		0.2.2 Coefficient de moment de roulis Cl	1
		0.2.3 Coefficient de moment de lacet Cn	
		9.2.4 Bilan	
	9.3	Applications	
		9.3.1 Mise en équation	
		0.3.2 Vol rectiligne dérapé	5

	9.3.3	Vol rectiligne avec panne moteur : le "beta target"	. 137
III F	Perforn	nances	139
10 Fac	teur de	e charge - grandeurs totales	141
10.1	Facteu	ir de charge	. 141
	10.1.1	Définition	. 141
	10.1.2	Facteur de charge longitudinal et vertical	. 142
	10.1.3	Facteur de charge transversal	. 144
	10.1.4	Applications	. 145
10.2	2 Grand	leurs totales	. 148
	10.2.1	Énergie totale	. 148
	10.2.2	Hauteur totale	. 149
	10.2.3	Vitesse ascensionnelle totale	. 150
	10.2.4	Pente totale	. 150
	10.2.5	Application: la Visualisation Tête Haute (VTH)	. 150
11 La	monté	e et la descente	153
11.	1 Rappe	el	. 153
11.	2 Perfor	rmances en montée : l'avion à réaction	. 154
	11.2.1	Montée à pente maximale	. 155
	11.2.2	Montée à vitesse ascensionnelle maximale	. 156
11.		rmances en descente : le planeur	. 158
		Maximisation de la distance franchissable	
		2 Maximisation de l'endurance	
12 La	croisiè	ere	163
	1 Les p	performances en croisière	
	12.1.1	L'endurance	. 163
	1919	2 La distance franchissable	. 164
	12.1.9	3 Équations de la croisière	. 164
	12.1.4	Les différents types de croisière	. 165
	12.1.5	5 Lois de pilotage des différentes croisières	. 166
	12.1.0	o Performances des différences crossières	A. COMMON IN
12	2 Optin	misation de la croisière	. 169
	12.2.	1 Maximisation de l'endurance	170
	12.2.	2 Maximisation de la distance franchissable	171
12	0 17	1 1 Defense	174
	12.3.	1 Endurance	174
	12.3.	1 Endurance	175
13 Le	doma	ine de vol	177
13	1 Géné	éralités	177
Ban I	13.1.	1 Présentation	16
	13.1.	2 Abaque de Chevalier	178

	13.2	Plafond de sustentation	179
		13.2.1 Définition	
		13.2.2 Détermination de la limite de sustentation pour un avion de ligne 1	
	13.3	Plafond de propulsion	
		13.3.1 Définition	
		13.3.2 Détermination de la limite de propulsion pour un avion de ligne 1	
	13.4	La limite structurale	
		13.4.1 Limitation en vitesse	86
	13.5	13.4.2 Limite en altitude	22
	13.6 Synthèse		
	10.0	Synthèse	00
14	Le v	virage 1	91
		Généralités	91
		14.1.1 Modification de la trajectoire dans le plan : types de virage 1	
			93
	14.2	Mise en équation	
		14.2.1 Hypothèses simplificatrices	
		14.2.2 Équilibre en virage	
		14.2.3 Facteur de charge vertical	
		14.2.4 Taux et rayon de virage	
	14.3	Limitations en virage	
		14.3.1 Limite de manoeuvre	
		14.3.2 Marge de manœuvre	
		14.3.3 Limitation structurale	
	14.4 Performances en virage		
		14.4.1 Taux de virage maximal	
		14.4.2 Rayon de virage minimal	
	14.5	Synthèse : domaine de manœuvrabilité	
		altranth notherstand	10
IV	Q	ualités de vol	19
15			21
	15.1		21
	15.2		22
		15.2.1 Mise en équations	23
			24
		15.2.3 Analyse des modes propres	
	15.3	Application: dynamique longitudinale d'un avion de transport 2	
		15.3.1 Représentation d'état linéarisée - diagonalisation	28
		15.3.2 Analyse des modes	29
		15.3.3 Réponse temporelle du système	30

	233
16.1 Rappels - linéarisation	
16.1.1 Vol longitudinal pur - équations	TOTISTOCCULTURES
16.1.2 Représentation d'état linéarisée	
16.2 Approche physique de la dynamique los	1810404110410
16.2.1 Effet du manche en tangage	2011
16.2.2 Effet des gaz	
16.3 Étude analytique des modes	
16.3.1 Mode "oscillation d'incidence".	
16.3.2 Stabilité dynamique - point de l	nanoeuvre 240
16.3.3 Mode "phugoïde"	
16.3.4 Mode "rappel de propulsion" .	
17 I a demandante latárola	247
17 La dynamique latérale 17.1 Rappels - linéarisation	
17.1 Rappels - Internsation	ations latérales 247
17.1.1 Hypotheses de decouplage - equalitation d'état linéarisée	248
17.2 Les modes latéraux	
17.2.1 Présentation des modes latérau	
17.2.2 Conditions de découplage des n	
17.2.3 Mode "roulis pur"	
17.2.4 Mode "oscillation de dérapage"	257
17.2.5 Mode "spiral"	
11.2.0	
	raysomus de mint. I list
V Annexes	263
V Annexes	raysomus de mint. I list
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265 nentielle 265 set d'entraînement 267 267 267 268 268
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	263 265 nentielle 266 is et d'entraînement 267 le 268 270
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
 V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace A.2 Modèle simplifié : approximation expo B Accélération d'inertie B.1 Expression des accélérations de Coriol B.1.1 Calcul de la vitesse inertielle B.1.2 Calcul de l'accélération inertiel B.2 Application au vol en croisière C Optimisation de la vitesse ascensionne C.1 Expression analytique du Cz optimal 	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
 V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace A.2 Modèle simplifié : approximation expo B Accélération d'inertie B.1 Expression des accélérations de Coriol B.1.1 Calcul de la vitesse inertielle B.1.2 Calcul de l'accélération inertiel B.2 Application au vol en croisière C.1 Expression analytique du Cz optimal C.2 Vérification numérique C.3 Vérification numérique 	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
 V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace A.2 Modèle simplifié : approximation expo B Accélération d'inertie B.1 Expression des accélérations de Coriol B.1.1 Calcul de la vitesse inertielle B.1.2 Calcul de l'accélération inertiel B.2 Application au vol en croisière C Optimisation de la vitesse ascensionne C.1 Expression analytique du Cz optimal C.2 Vérification numérique D Compléments d'anémométrie D.1 Mesure de la vitesse 	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
 V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace A.2 Modèle simplifié : approximation expo B Accélération d'inertie B.1 Expression des accélérations de Coriol B.1.1 Calcul de la vitesse inertielle B.1.2 Calcul de l'accélération inertiel B.2 Application au vol en croisière C Optimisation de la vitesse ascensionne C.1 Expression analytique du Cz optimal C.2 Vérification numérique D.1 Mesure de la vitesse D.1.1 Principe de fonctionnement du 	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$
V Annexes A Modélisation de l'atmosphère A.1 Loi de Laplace	$egin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$

	D.2.1	Programme Matlab	280		
Cor	nplém	ents sur la marge de manœuvre	285		
1000					
E.2					
	E.2.1	Taux de virage à V_m^R	286		
	E.2.2	Taux de virage à $V_m^{n_z}$	287		
	E.2.3	Bilan	288		
т.					
F.1	Linéar	risation des équations longitudinales	289		
	F.1.1	Matrice d'état longitudinale	289		
	F.1.2	Calcul des coefficients de la matrice A_L	290		
	F.1.3	Hypothèses simplificatrices	293		
	F.1.4	Simplification des coefficients	294		
	F.1.5	Bilan	296		
F.2					
	F.2.1	Matrice d'état latérale	297		
	F.2.2	Calculs des coefficients de la matrice A_1	297		
	F.2.3	Bilan			
	E.1 E.2 Line F.1	Compléme E.1 Comp E.2 Comp E.2.1 E.2.2 E.2.3 Linéarisat F.1 Linéar F.1.1 F.1.2 F.1.3 F.1.4 F.1.5 F.2 Linéar F.2.1 F.2.2			