

6 Modélisation optimisée

6.1 Introduction

Lorsque l'on réalise l'étude conceptuelle d'un projet de conception d'un nouveau produit, il est important d'envisager le plus grand nombre de solutions possibles pour arriver finalement à ne retenir que la solution optimale c'est à dire celle qui répond de façon optimale aux exigences du cahier des charges.

PCA2000 offre un module spécifique pour réaliser cette optimisation. Pour ce faire, l'utilisateur précise les variables qu'il désire faire varier d'une borne inférieure à une borne supérieure ainsi que le pas de variation. Chaque jeu de données correspond à un appareil de configuration donnée. La version actuelle du logiciel permet d'enchaîner automatiquement au maximum 10.000 configurations différentes.

Vu le grand nombre de résultats ainsi produits et pour faciliter leur analyse, l'utilisateur peut également définir des limites de manière à ce que seuls les résultats qui figurent à l'intérieur de celles-ci seront considérés comme plausibles. La définition de ces limites se fait généralement par une analyse approfondie de l'existant (cf. module d'analyse statistique).

Au terme de la modélisation optimisée, seuls un nombre limité, environ une dizaine, de configurations différentes subsistent. L'utilisateur passera au stade suivant de la modélisation où il définira de façon plus précise les données d'entrée et explorera les autres phases de vol (cf. modélisation de niveau 2)

6.2 Table des matières

6.	MODÉLISATION OPTIMISÉE	1
6.1	Introduction	1
6.2	Table des matières	2
6.3	Description	3
6.3.1	Définitions des variables mobiles	4
6.3.2	Définition des frontières	6
6.3.3	Définition des résultats à afficher	8
6.3.4	Calculs	10
6.3.5	Résultats	10

6.3 Description

Si votre licence vous y autorise, lorsque que vous vous trouvez sur la fenêtre Options, il vous est offert la possibilité d'effectuer une modélisation optimisée. Pour ce faire, **cliquez** sur le bouton à option intitulé **Modélisation optimisée**.

Trois nouveaux onglets deviennent accessibles.

🐓 Options (Avion1	-Opt)	
	Traitement Variables mobiles Frontières Résultats PCA2000 Modélisation simple Modélisation optimisée Performances de vol Distance de décollage Polaire des vitesses Taux de montée Plafond Distance d'atterrissage Latterrissage Distance d'atterrissage Plafond Distance d'atterrissage Distance d'atterri	
	Fermer < Précédent Suivant > C	alculer

Figure 6.1 : Modélisation optimisée

Pour effectuer une modélisation optimisée :

- 1. **Définissez** les variables mobiles
- 2. **Définissez** des frontières de manière à ce que **seuls** les résultats qui figurent à l'intérieur de celles-ci seront considérés comme plausibles (facultatif).
- 3. Définissez les résultats que vous souhaitez voir affichés



6.3.1 Définitions des variables mobiles

La définition des variables mobiles se fait par simple sélection dans une liste déroulante. Il vous est possible d'en choisir simultanément 15 au maximum.

🐓 Options (Avion1	l-Opt)		<u>_ </u>
-	Traitement Variables mobiles	Frontières Résultats	
	PCA2000	Nombre total d'itération:	s : 1
0	Variables mobiles	Lim. inf. Lim. sup.	Pas
SP			
	Fermer	< Précédent Suivant >	Calculer

Figure 6.2 : Modélisation optimisée (variables mobiles)

Une fois la variable mobile sélectionnée, l'utilisateur doit préciser les limites à l'intérieur desquelles la variable évoluera, d'une limite inférieure à une limite supérieure avec un pas de variation donné. Le nombre total d'itérations est automatiquement calculé et affiché en haut à droite de la liste déroulante. La version actuelle du logiciel limite le nombre maximum d'itérations à 10.000.



∲ Options (Avion1-Opt)					_ []
Traitement	Variables mobiles	Frontières	Résultats		
L PCA200	0				
Variable	es mobiles :		Nombre	e total d'itératio	ons : 30
11030	11030 Hélice - Diamètre - Maximu				▼ 2/15
Variabl	es mobiles		Lim. inf.	Lim. sup.	Pas
01070	Aile - Allongement		5	10	1
11030	Hélice - Diamètre -	m	1.6	2	0.1
	Fermer	< Précé	edent	Suivant >	Calculer

Figure 6.3 : Modélisation optimisée (sélection des variables mobiles)

Une fois les limites fixées, l'utilisateur peut passer à l'étape suivante qui consiste à définir des frontières de manière à ce que seuls les résultats qui figurent à l'intérieur de celles-ci seront considérés comme plausibles.



6.3.2 Définition des frontières (facultatif)

La définition des frontières se fait par simple sélection dans une liste déroulante. Il vous est possible d'en choisir simultanément 15 au maximum.

🐓 Options (Avion1-0	Dpt)		
	Traitement Variables mobiles	Frontières Résultats	
	PCA2000		
	Valeurs limites :		
			▼ 0/15
	Valeurs limites	Lim. i	nf. Lim. sup.
3 15			
011			
•			
The			
	Fermer	< Précédent Suivant	> Calculer

Figure 6.4 : Modélisation optimisée (frontières)

Une fois la variable frontière sélectionnée, l'utilisateur doit en préciser les limites. Il est conseillé de réaliser une analyse de l'existant pour définir de façon réaliste les limites inférieures et supérieures.



🐓 Options (Avion1-O	pt)						
	Traitement Variables mobiles Frontières Résultats						
	- PCA2000						
	Valeurs imites : 00010 I Meteur, Buissance maximale continue						
	U8010 Moteur - Puissance maximale continue 2/15						
	Valeurs limites Lim. inf.	Lim. sup.					
	12020 Masse - Masse à vide kg 300	350					
2 14	U8010 Moteur - Puissance maximale continue KW 80,000	100,000					
	Fermer < Précédent Suivant >	Calculer					

Figure 6.5 : Modélisation optimisée (sélection des frontières)

Pour se baser sur l'exemple ci-dessus, seuls les configurations qui ont pour résultat une masse à vide comprise entre 350kg et 450kg seront retenues. Les autres configurations seront automatiquement éliminées des jeux de résultat.

Une fois les frontières fixées, l'utilisateur peut passer à l'étape suivante qui consiste à définir les résultats qu'il désire voir affichés.



6.3.3 Définition des résultats à afficher

La définition des résultats à afficher se fait par simple sélection dans une liste déroulante. Il vous est possible d'en choisir simultanément 99 au maximum.

Le bouton de commande u vous permet de sélectionner simultanément l'ensemble des éléments de la liste déroulante.

Le bouton de commande 🖃 vous permet d'initialiser la grille de résultats.

🐓 Options (Avion1-	-Opt)	_ 🗆 🗙
	Traitement Variables mobiles Frontières Résultats	
	Résultats	0/99
	Fermer < Précédent Suivant >	Calculer

Figure 6.6 : Modélisation optimisée (résultats)



🐓 Options (Avion1	-Opt)	
	Traitement Variables mobiles Frontières Résultats	
	r PCA2000	
	□ - Résultats :	
	30090 Fuselage - Surface mouillée vs Surface mouillée totale	59/99
	Résultats	_
	00010 Généralités - Surface mouillée totale	m²
A CONTRACTOR OF THE	01010 Aile - Surface	m²
5 18	01020 Aile - Surface mouillée	m²
124	01040 Aile - Corde moyenne standard	m
	01070 Aile - Allongement	
	01130 Aile - Surface vs Surface mouillée totale	
	01140 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée du fuselage	
11 201	01150 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée totale	
	02010 Empennages - Surface	m²
ill.	02020 Empennages - Surface mouillée	m²
18	02030 Empennages - Surface vs Surface de l'aile	
	02040 Empennages - Surface mouillée vs Surface mouillée totale	
	08010 Moteur - Puissance maximale continue	kW
	08020 Moteur - Masse	kg
	11010 Hélice - Nombre de pâles	_
	Fermer < Précédent Suivant >	Calculer

Figure 6.7 : Modélisation optimisée (sélection des résultats)

6.3.4 Calculs

Pour effectuer les calculs, cliquez sur qui apparaît sur chaque fenêtre d'acquisition de données.

Si des données sont manquantes, un message d'avertissement est affiché à l'écran, ensuite, la fenêtre d'acquisition qui contient la cellule vide est à son tour affichée à l'écran et le curseur est placé sur la cellule vide.

X

Pour obtenir des informations détaillées au sujet des algorithmes utilisés lors de la modélisation, nous vous invitons à consulter les différentes notes techniques disponibles sur le site Internet de PCA2000.

6.3.5 Résultats

6.3.5.1 <u>Affichage des résultats</u>

Au terme des calculs, la fenêtre de résultats est automatiquement affichée. Le nombre de configurations envisagées ainsi que le nombre de configurations acceptées sont affichés dans la zone d'affichage des commentaires de la fenêtre principale.

Dptimisation :						
Résultats		1	2	3	4	
00010 Généralités - Surface mouillée totale	m²	44,627	44,711	44,494	45,028	
01010 Aile - Surface	m²	11,254	11,288	11,200	11,415	
01020 Aile - Surface mouillée	m²	19,184	19,248	19,084	19,486	
01040 Aile - Corde moyenne standard	m	1,500	1,503	1,497	1,511	
01070 Aile - Allongement		5,00	5,00	5,00	5,00	
01130 Aile - Surface vs Surface mouillée totale		0,252	0,252	0,252	0,254	
01140 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée		1,036	1,039	1,030	1,052	
01150 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée		0,430	0,430	0,429	0,433	
02010 Empennages - Surface	m²	3,376	3,386	3,360	3,424	
02020 Empennages - Surface mouillée	m²	6,921	6,942	6,888	7,020	
02030 Empennages - Surface vs Surface de l'aile		0,300	0,300	0,300	0,300	
02040 Empennages - Surface mouillée vs Surfac		0,155	0,155	0,155	0,156	
08010 Moteur - Puissance maximale continue	kW	88,948	89,721	87,850	91,986	
08020 Moteur - Masse	kg	133,3	134,0	132,3	136,2	
11010 Hélice Membre de pâles						ľ

Figure 6.8 : Modélisation optimisée (affichage des résultats)

6.3.5.2 Enregistrer le contenu du tableau de résultats

Pour enregistrer le contenue de la zone d'affichage **cliquez** sur le bouton de commande <u>situé au-dessus du tableau</u> à gauche de Optimisation

Un message apparaît dans la zone d'affichage des commentaires pour vous informer de l'état de l'enregistrement.



Le fichier enregistré est un fichier texte (format .csv) que vous pouvez ouvrir dans n'importe quel tableur comme Excel par exemple.



6.3.5.3 Imprimer les résultats

Pour imprimer les résultats de la modélisation, **cliquez** sur le bouton de commande et la barre d'outil de la fenêtre principale.

Avion1-Opt								PCA20
00010 Généralités - Surface mouillée totale	m²	46.016	45,707	45.813	45.979	46.103	46.099	
01010 Aile - Surface	m ²	11.811	11.687	11.729	11.796	11.707	11.706	
01020 Aile - Surface mouillée	m ²	20.231	19.998	20.078	20.203	20.381	20.378	
01040 Aile - Corde moyenne standard	m	1.537	1.529	1.532	1.536	1.397	1.397	
01070 Aile - Allongement 01130 Aile - Surface vs Surface monillie totale		0.252	0.256	0.256	0.252	0.254	0.254	
01140 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée du fuselage		1.092	1.080	1.084	1.091	1.100	1.100	
01150 Aile - Surface mouillée vs Surface mouillée totale		0.440	0.438	0.438	0.439	0.442	0.442	
02010 Empennages - Surface	m ²	3.543	3.506	3.519	3.539	3.512	3.512	
02020 Empennages - Surface mouillée	m²	7.264	7.187	7.214	7.255	7.200	7.199	
02030 Empennages - Surface vs Surface de l'aile		0.300	0.300	0.300	0.300	0.300	0.300	
02040 Empennages - Surface moutliee vs Surface mouillee totale 08010 Moteur - Paissance maximale continue	LW.	96 343	94.014	94 841	96.037	94 397	94.406	
08020 Moteur - Masse	kg	140.2	138.1	138.8	139.9	138.4	138.4	
11010 Hélice - Nombre de náles	-	2	2	2	2	2	2	
11020 Hélice - Diamètre	m	1.601	1.702	1.801	2.002	1.601	2.002	
11030 Hélice - Diamètre - Maximum	m	1.600	1.700	1.800	2.000	1.600	2.000	
11040 Helice - Vitesse de rotation 11050 Hélice - Angle de calage	t/min	2700	2700	2700	2700	2700	2700	
reconstruction and a state of the second second	-	0.714	0.762	0.707	0.661	0.714	0.661	
11080 Helice - Nombre de Mach en bout de pâle 11100 Hélice - Vitesse en bout de pâle	km/h	0.715	901	950	1049	0.715	1049	
11110 Hélice - Rendement	Line in	0.838	0.852	0.847	0.840	0.839	0.839	
12010 Masse - Planeur	kg	206.5	204.4	205.1	206.3	204.7	204.7	
12020 Masse - A vide	kg	355.4	350.9	352.5	354.9	351.6	351.6	
12030 Masse - Maximale au décollage	kg	590.1	583.9	586.1	589.4	585.0	584.9	
12040 Masse - Utile	kg	235.2	233.4	234.1	234.9	233.7	233.7	
12050 Masse - Equipage	kg	77.0	77.0	77.0	77.0	77.0	77.0	
12060 Masse - Pret 12070 Masse - Carburant	kg	71.2	69.4	70.1	70.9	69.7	69.7	
12090 Marre - Moteur		140.2	139.1	119.9	139.9	138.4	138.4	
12100 Masse - Hélice	kg	8.7	8.5	8.5	8.6	8.5	8.5	
12130 Masse - Masse du planeur vs Masse maximale au décollage		0.350	0.350	0.350	0.350	0.350	0.350	
12140 Masse - Masse à vide vs Masse maximale au décollage		0.602	0.601	0.601	0.602	0.601	0.601	
13010 Vitesse au point d'adaptation - Vitesse de vol	km/h	250	250	250	250	250	250	
13020 Vitesse au point d'adaptation - Altitude de vol	km/h	2400	2400	2400	2400	2400	2400	
14010 Decrochage - Vitesse 14030 Décrochage - Altitude de vol	Kill la	0	0	0	0	0	0	
20010 Autonomie maximale - Autonomie	km	800	800	800	800	800	800	
27010 Coefficient de portance - Maximum		2.00	2.00	2.00	2.00	2.00	2.00	
27050 Coefficient de frottement - Vol moteur		0.00700	0.00700	0.00700	0.00700	0.00700	0.00700	
27080 Portance	N	5787.3	5726.5	5747.4	5780.1	5736.5	5735.7	
27090 Trainée - Total 27100 Trainée - Bortance nulle	N	847.0 750.8	841.0 745.8	747 5	890.9	832.2	832.1	
27110 Trainée - Induite	N	96.8	95.8	96.1	96.7	80.0	\$0.0	
27120 Coefficient de nortance		0.21	0.21	0.21	0.21	0.21	0.21	
27130 Coefficient de trainée - Total		0.031	0.031	0.031	0.031	0.030	0.030	
27140 Coefficient de trainée - Portance nulle		0.027	0.027	0.027	0.027	0.028	0.028	
27150 Coefficient de traînée - Induite		0.004	0.004	0.004	0.004	0.003	0.003	
27100 Finesse		6.8	6.8	6.8	6.8	6.9	6.9	
27180 Coefficient d'Oswald		0.80	0.80	0.80	0.80	0.80	0.80	
30020 Fuselage - Longueur de section constante	m	7,000	0.000	7.000	0.000	0.000	7,000	
30030 Fuselage - Hauteur - Maximum		1.100	1.100	1.100	1.100	1.100	1.100	
30040 Fuselage - Largeur - Maximum	m	1.200	1.200	1.200	1.200	1.200	1.200	
30050 Fuselage - Diamètre moyen	m	1.264	1.264	1.264	1.264	1.264	1.264	
30060 Fuselage - Surface mouillée	m ²	18.522	18.522	18.522	18.522	18.522	18.522	
30070 Fuselage - Coefficient de forme frontal		0.950	0.950	0.950	0.950	0.950	0.950	
30090 Fuselage - Coefficient de forme longitudinal 30090 Enselage - Surface monillée ys Surface monillée totale		0.403	0.405	0.404	0.403	0.402	0.402	
		0.000	0.100		0.100			
www.nca2000.com			1					17/01/20

Figure 6.9 : Modélisation optimisée (impression des résultats)