

1965

中国科学院图书馆



中国民用航空科学研究所编

中国民航飞机手册



國防部空軍出版社



中國民用航空科學研究所編

外國民航运輸飞机手册

内 容 简 介

本手册根据外国最新资料，比较全面地介绍了现在使用的各种民航运输飞机，其中尤其着重地介绍了现代燃气涡轮民航运输机。对各种飞机的介绍内容包括：概述；发展简史；生产与使用情况；主要尺寸、重量、性能等数据；结构系统简介等。每种飞机另附有照片及三面图。其它应用较少的活塞式（发动机）民航运输机，轻型飞机，民用直升飞机，农业用飞机，计划中的民航运输机等则分别有技术数据一览表。附录中还有民航运机用的各种航空发动机技术数据表，外国主要国际机场目录，外国主要国际航空公司一览表，译名对照表等。本书可供有关机关、科研部门、学校、工厂，以及一般关心民航运输的读者参考使用。

外国民航运输飞机手册
中国民用航空科学研究所编

国防工业出版社出版
北京新华书店出版业营业登记证字第073号
国防工业出版社印刷厂印装 内部发行

787×1092 1/16 印张17 5/8 插页2 431千字
1965年12月第一版 1965年12月第一次印刷 印数：3,001—1,000册
统一书号：N15034·1061 定价：（科-七）2.90元

前 言

随着现代科学技术的不断前进，世界各国的民航飞机近年来有了很大的发展。为了便于大家了解目前外国民航飞机的发展情况和性能特点，我們特根据截至 1965 年年初为止的国外（主要是資本主义国家的）公开出版的有关书刊和一部分飞机制造厂家的資料，编写成 [外国民航运输飞机手册]，供参考。只以編者水平有限，这本手册无论是在编写方面或在飞机数据的选择取舍方面，一定都还存在着不少的缺点或錯誤。希望讀者提出宝贵意見，以便日后修订更正。

中国民用航空科学研究所
1965.5.

目录

凡例

7

第一部分 涡轮喷气式运输机

1 法国 南航 SE 210 “快帆” 3, 6N, 6R, 10B1N, 10B1R,	15
超 A型, 超 B型	20
2 法国/英国 福克 F.28 友协号	24
3 荷兰 波音 707-120, 707-120B, 707-220	27
4 美国 波音 707-320, 707-320B, 707-320C, 707-420	30
5 美国 波音 720, 720B	34
6 美国 波音 727, 727C	37
7 美国 康维尔 880-22, 880-22M	40
8 美国 康维尔 990A	43
10 美国 道格拉斯 DC-8-10, DC-8-20, DC-8-30, DC-8-40, DC-8-50	46
11 美国 道格拉斯 DC-8F	51
12 美国 道格拉斯 DC-9	53
13 美国 洛克希德 L. 300, L. 301	56
14 苏联 伊尔-62	59
15 苏联 图-104A, 104S	61
16 苏联 图-124, 134	64
17 英国 英国飞机公司 BAC-111, 200, 300, 400	67
18 英国 豪克·雪德莱 艾星 4, 4B, 4C	70
19 英国 豪克·雪德莱 “三叉戟”1C, 1E	73
20 英国 維克斯 VC-10, 超級 VC-10	76

第二部分 涡輪螺旋桨式运输机

1 西德/法国 “全能运输” C-160	81
2 法国 布雷盖 941, 942	83
3 法国 北航 262	86
4 法国 波戴茲 841, 842	89
5 荷兰 福克 F.27 友誼号 100, 200, 300, 400型	92
6 加拿大 加航 CL-44D4	95
7 美国 康維尔 540, 580, 600	98
8 美国 洛克希德 L.188 伊列克特拉	101
9 日本 航空机制造 YS-11	104
10 苏联 安-10A	107
11 苏联 安-24	110
12 苏联 伊尔-18“莫斯科”	113
13 苏联 图-114	117
14 英国 布列斯托 布列坦尼亞 100, 310	120
15 英国 汉萊·佩琪 “使者” 100, 200	123
16 英国 豪克·雪德萊 748 I型, 748 II型, 748CF	126
17 英国 豪克·雪德萊 “大商船” 100, 200, 220	129
18 英国 貝爾发斯特 SC.5/10A, SC.5/31	132
19 英国 肖特 涡輪“空中貨車”	135
20 英国 維克斯 子爵 700, 700D	138
21 英国 維克斯 “子爵” 800, 810	140
22 英国 維克斯 先鋒 951, 952	144

第三部分 活塞式运输机

1 法国 布雷盖 763 双层号	149
2 加拿大 加航 C-4	151
3 加拿大 加拿大 德·哈维兰 DHC4 驯鹿号	153
4 美国 波音 377 同温层巡航号	155
5 美国 康维尔 240	157
6 美国 康维尔 340, 440	159
7 美国 泰普斯 C-46 F	161
8 美国 道格拉斯 DC-3	163
9 美国 道格拉斯 DC-4	165
10 美国 道格拉斯 DC-6	167
11 美国 道格拉斯 DC-6A, DC-6B	169
12 美国 道格拉斯 DC-7, DC-7B	171
13 美国 道格拉斯 DC-7C, DC-7CF	173
14 美国 洛克希德 L. 049, L. 749A 星座号	175
15 美国 洛克希德 L. 1049, L. 1049C 超星座号	177
16 美国 洛克希德 L. 1049G, L. 1049H 超星座号	179
17 美国 洛克希德 L. 1649A 明星号	181
18 美国 马丁 2-0-2, 4-0-4	183
19 瑞典 瑞典飞机公司 90A-2“斯堪的亚”	185
20 苏联 安-2	187
21 苏联 立-2	189
22 苏联 伊尔-12	191
23 苏联 伊尔-14D, 伊尔-14M	193
24 英国 德·哈维兰 AS.57 大使号	195

第四部分 其它民用飞机技术数据一览表

表 1 应用较少的活塞式运输机技术数据一览表	209
表 2 轻型飞机（涡轮喷气式）技术数据一览表	212
表 3 轻型飞机（涡轮螺旋桨式）技术数据一览表	213
表 4 轻型飞机（活塞式）技术数据一览表	215
表 5 民用直升运输机技术数据一览表	220
表 6 农业用（定翼）飞机技术数据一览表	223
表 7 农业用旋翼飞机技术数据一览表	226
表 8 计划中的民航运输机技术数据一览表	228
第五部分 附录	
表 1 民航机用燃气涡轮航空发动机技术数据一览表	233
表 2 民航机用活塞式航空发动机技术数据一览表	240
表 3 外国主要国际机场一览表	246
表 4 外国主要国际航空公司一览表	256
表 5 美法苏航空燃料、润滑油规格牌号对照表	264
表 6 资本主义国家飞机制造厂家译名对照表	265
表 7 资本主义国家飞机制造厂家译名对照表	266
表 8 英制公制换算表	271
表 9 飞机名称索引（按汉语拼音顺序排列）	272
表 10 飞机名称索引（按英文字母顺序排列）	276

凡 例

本手册收集了外国各种民航飞机共 300 余种，其中比較詳細介紹的有 114 种（包括改型），其余的飞机則較简单地列表介紹。比較詳細介紹的飞机按所裝发动机的类别分成三类，即渦輪噴氣式飞机，渦輪螺旋桨式飞机和活塞式（发动机）飞机。每类飞机又按照制造国家依汉语拼音字母順序排列。为了便于查閱，书末并附有按汉语拼音字母音序和英文字母音序排列的两种飞机索引。

渦輪噴氣式和渦輪螺旋桨式飞机的介紹內容包括：图片；三面图；概述；发展简史；生产与使用情况；主要尺寸、重量、性能数据；結構系統简介等部分。活塞式飞机則略去最后一部分。

茲將本手册中山現的某些項目、名称和术语簡單說明如下：

飞机运程、中程、近程的分类 关于飞机按航程分类，目前国际上并无統一的和严格的分类方法。本手册中的飞机大致按照表 1 的分类法划分，仅供参考。

設計酝酿 指試制前的設計酝酿阶段。

初次試飞 一般是原型机的第一次試飞日期，但对某些发展型或改型飞机而言，则为第一架发展型或改型飞机的第一次試飞日期。

购置架数 指已訂购的飞机架数，包括已交貨的和尚未交貨的。因失事损毀的架数概未扣除。

价格 指装备齐全但不包括备件的整架飞机的价格。价格可能每年变动，所以都注明年份。活塞式飞机并附有旧机（已用过的）的市場價格。

生产总架数 活塞式飞机的生产总架数，除注明包括軍用型者外，仅指民航机生产的总架数。

发动机制造厂家，型号 资本主义国家生产的发动机均列有制造厂家名称，社会主义国家生产的发动机則只列型号。英国和法国生产的发动机除型号外另有名称。美国的发动机只有型号。

起飞功率（推力） 除特別注明者外，指在海平面国际标准大气条件下，飞机在靜止状态时的最大起飛馬力、當量馬力或推力。

最大翻修时限 是指发动机（或螺旋桨）在經過一次大翻修以后的规定最大可使用的小时数，届此时限后，即需进行另一次翻修；就新的发动机（或螺旋桨）而言，是指从开始使用到第一次翻修的最大可使用小时数。最大翻修时限一般由有关民航当局审核批准。各个航空公司的使用情况和維护技术水平不同，因之即使同一型号的发动机（或螺旋桨），其規定的翻修时限并不一致。

燃料和潤滑油規格 各个国家的燃料和潤滑油的規格牌号或号码不同，其相互关系可參阅附录表 5。

主要尺寸：

翼展

全长

全高

主輪距

(說明見圖 1)

前后輪距

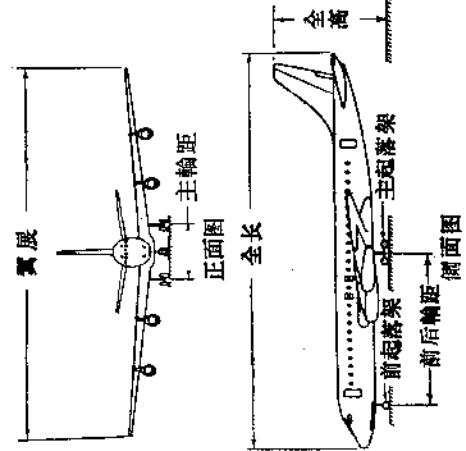


图 1

最小转弯半径 是飞机制造厂家推荐的不致使主起落架轮胎遭受过分磨损同时也考虑到起落架强度的最小转弯半径。欲求得飞机最小转弯半径的圆心，可在前起落架处于最大旋转角度时（大型喷气式飞机一般在 $50^{\circ} \sim 60^{\circ}$ ）画一直线通过前起落架的轴，此线与通过主起落架轴的线相交的一点即为旋转的圆心（见图 2）。

载荷等级号 (LCN) 系用以表示飞机所要求的机场铺筑面的承载能力。此等級号系根据飞机总重并按主起落架轮胎的不同布局在刚性道面上的当量单輪載荷 (Equivalent single wheel loading) 的計算确定。等級号可按主起落架轮胎的最大充气压力和当量单輪載荷从表 2 中求得。单輪載荷与飞机

总重間的关系經假定如下：

	主起落架輪安排	承受飞机总重的比值
单輪		0.45
双輪 (并列)		0.40
四輪 (并列)		0.35
四輪 (小車式)		0.25

用这种方法確定的当量单輪載荷只是一个近似值。

凡載荷等級号在 25 以下的飞机，一般认为可在无鋪筑面的机場起落。

机艙长度 指自駕駛艙后隔板起至尾艙的后隔板为止的整个机艙长度，它包括客艙、衣帽間、盥洗間、厨房等。

最大宽度 机艙横断面最寬处的地板宽度。

最大高度 机艙內蒙頂与地板間的最大高度。

艙門离地高度 空机时艙門門沿离地面的高度。

主艙門尺寸 大型飞机一般不止一个艙門，数据表中所列的是最大艙門的尺寸 (高×寬)。

压差 指增压机艙箱內的气压在給定的高度或高度范围内与外标准大气压的差值。

客艙客座数 如表中只列一个数据时，系指客艙所能容納的最多客座数。

座距 前后相邻座椅之間沿机身纵軸方向的距离。

最大起飞重量 根据飞机的结构强度，由飞机制造厂家或有关民航当局对該机規定的最大起飞重量。

最大着陆重量 根据飞机的起落架和机体結構所能承受的冲击载荷，由飞机制造厂家或有关民航当局对該机規定的最大着陆重量。

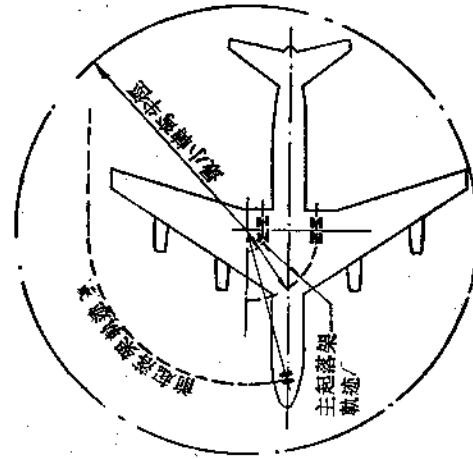


图 2 最小转弯半径图解

表1 民航运输机远、中、近程的分类

运 输 机 分 类	按最多客座数 大中小型的分类	最大起飞重量(吨)		翼面积 (米 ²)		螺旋桨式	喷气式	喷气式
		螺旋桨式	喷气式	螺旋桨式	喷气式			
远程 (满载时的航段距离在4800公里以上)	大型 180座以上	90吨以上	145吨以上	186	260	CL-44	图-114	超級 VC-10
	中型 多至180座	63~90吨	117~145吨	149~195	242~270	布列坦尼亞 310	波音 707-320 DC-8-30 VC-10	波音 707-320 DC-8-30 VC-10
中程 (满载时的航段距离为2400~4800公里)	大型 125座以上	54~73吨	90~113吨	167~195	205~232	先锋 布列坦尼亞 100	康維爾 990 波音 720 波音 707-120	康維爾 990 波音 720 波音 707-120
	中型 125座以下	45~59吨	68~90吨	112~140	186~205	伊尔 18 安-10A 伊列克特拉	康維爾 880 图-104B 彗星 4	康維爾 880 图-104B 彗星 4
短程 (满载时的航段距离在2400公里以下)	大型 100座以上	20~36吨	54~68吨	93~130	140~167		波音 727	波音 727
	中型 50~100座	18~31吨	27~54吨	74~112	84~149	子爵 使者 200 VS-11 康維爾 540	BAC-111 三叉戟 快帆 图-124	BAC-111 三叉戟 快帆 图-124
地方航機用飞机	小型 50座以下	13~18吨	9~27吨	56~84	74~130	E-27 侦察 100 HS 748 安 24	苍鹭 2 双尖峰 MH 260 海湾	苍鹭 2 双尖峰 MH 260 海湾
	中型 10座以上	6~16吨	7~18吨	37~65	37~74	飞鸽 8 比奇 18 安 14	飞鸽 8 比奇 18 安 14	飞鸽 8 比奇 18 安 14
地方航機用飞机	小型 10座以下	4.5吨以上	9吨以下	46.5	46.5	军刀号 HS 125	军刀号 HS 125	军刀号 HS 125

表 2 载荷等级号 (LCN) 表

机 轮 载 荷 公斤	磅 磅/英尺 ²	輪 胎 气 压 力																								
		公斤/厘米 ²	3.52	3.87	4.21	4.56	4.92	5.27	5.62	5.97	6.32	6.67	7.03	7.38	7.73	8.08	8.43	8.78	9.13	9.48	9.83	10.18	10.54	10.89	11.24	11.59
4,535	19,000	50	55	60	65	70	75	80	85	90	95	100	105	110	115	120	125	130	135	140	145	150	155	160	165	170
6,800	15,000	7	8	8	9	9	10	10	11	11	12	12	13	13	14	14	15	15	16	16	17	17	17	18	18	18
9,070	20,000	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	26	27	28	29	30	30	31	32	32	32	32	32
11,340	25,000	17	18	20	21	22	23	24	25	26	28	29	30	30	31	32	33	34	35	36	37	38	38	39	39	39
13,605	30,000	20	22	24	25	26	28	29	30	31	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	45	46	46
15,875	35,000	24	25	26	28	30	31	32	34	35	37	38	39	40	42	43	44	45	46	48	49	50	51	51	52	52
18,140	40,000	26	28	30	32	33	35	37	38	40	41	43	44	45	47	48	49	51	52	53	54	55	56	57	57	58
20,410	45,000	29	31	33	35	37	39	40	42	43	45	47	49	50	52	53	54	55	56	58	59	60	61	62	62	63
22,680	50,000	32	34	36	38	40	42	44	46	48	50	51	53	54	56	57	58	60	61	62	64	65	66	67	68	69
24,945	55,000	35	37	39	42	44	46	48	50	52	54	55	57	58	60	62	63	64	66	68	69	70	72	73	73	74
27,215	60,000	38	40	43	45	48	50	52	54	56	58	60	61	63	65	67	69	70	72	73	75	77	78	79	80	80
29,480	65,000	40	43	46	48	51	53	55	57	59	61	63	65	68	69	71	72	74	76	78	80	82	83	84	84	85
31,750	70,000	43	46	49	52	54	56	58	60	63	65	68	70	71	73	75	77	79	81	83	84	86	87	88	89	90
34,020	75,000	46	49	52	55	57	59	61	64	67	69	71	73	75	78	80	82	83	85	87	90	91	92	93	94	95
36,295	80,000	48	52	54	57	60	62	65	68	70	72	75	78	80	82	84	86	88	90	92	93	95	97	98	99	100

基本重量 指除商务载重和燃料而外，已完全做好执行飞行任务准备的飞机重量。基本重量=空机重量+空勤人员及其随身携带物品用具和为旅客服务的供应品的重量。基本重量+燃料+商务载重=起飞重量。

空机重量 指飞机本身的结构重量+动力装置重量+飞机上面定设备的重量。它还包括油箱内不能利用或不能放出的燃料和润滑油以及散热器、降温系统中的液体等的重量。

最大无燃料重量 指除燃料而外的允許最大飞机重量。由于目前一般大型运输机的燃料都装在产生升力的机翼内，从而使飞机飞行时，燃料重量可以抵銷一部分升力作用于机翼上的应力。如果没有

燃料，机翼结构所承受的飞行载荷就会增大，所以从结构强度上的考虑有些飞机就规定了一个最大无燃料重量的数值，即在这重量基础上再增加的载荷只能是燃料。根据最大无燃料重量即可确定受结构限制的最大商务载重。

最大商务载量 商务载重是指飞机承载的客、货、邮的总重量。最大商务载重一般分为受结构强度限制的最大商务载重和受机舱内可用容积限制的最大商务载重两种。前者在飞机数据表中均标有*符号。

燃料总量 指最大燃料重量。

经济，快速，远程巡航速度 是指在国际标准大气和飞机平均巡航重量条件下，根据不同情况采用不同巡航方法而规定的最佳巡航速度。

海平面爬升率 在海平面国际标准大气和飞机以规定的最大起飞重量起飞的条件下，全部发动机工作时飞机在单位时间内的爬升的高度（米/秒或英/分）。

实用升限 在国际标准大气条件下，飞机所能爬升到的海拔高度，到达此高度后，它的爬升率已不能超过规定的数值〔各国的规定值不同，一般为0.5米/秒(100英/分)〕。

燃料消耗 是指飞机巡航时全部发动机每小时所消耗的燃料重量(公斤)。从英制换算成公制时，每英加仑煤油按3.67公斤，每英加仑汽油按3.26公斤计算。

航程 除另加注明者外，无论最大油量航程或最大商务载重航程均系在无风、国际标准大气、无备份燃料的条件下，按照最经济的巡航速度巡航所能飞行的最大距离。

起飞距离 飞机在最大起飞重量，全部发动机都工作时完成起飞滑跑并以起飞安全速度(V_2)飞抵一定高度(这一高度国际上并

不统一，有的指25米，有的指15米，也有指10.5米的。采用的高度在数据表中均经注明)所需的水平投影距离(有的再加上一定的安全系数)。

着陆距离(自一定高度) 飞机在最大着陆重量以正常进近速度下滑，飞越跑道端线时在一定高度的条件下，从飞机飞越该高度的一点起至飞机着陆完全停止滑跑所需的水平投影距离。有的再加上一定的安全系数，一般是按所需的实际距离乘1.67。

起飞场地长度(Balanced Field Length) 是资本主义国家中目前比较通用的计算飞机起飞场地长度的一种方法。它是以飞机在起飞滑跑过程中，假定一台发动机在飞机已加速到 V_1 时发生故障，从飞机到达 V_1 那一点算起，飞机继续起飞，并飞抵一定高度(一般为离地10.5米)，或中止起飞到飞机完全停止滑跑，二者所需的距离相等为条件而计算出的飞机起飞所需的场地总长度。

V_1 亦名发动机发生故障时的临界速度。如发动机在未达到此规定速度时发生故障，飞机可中止起飞；大于此速度时，则必须继续起飞。 V_1 一般是指飞机重量、大气条件、机場情况而在起飞前预先选定的。但亦可根据使用人的具体情况，在一定范围内加以变动。 V_1 选定得愈高，则继续完成起飞所需距离愈短，但紧急停止距离则相应增加。采用平衡场地长度计算法时， V_1 点的选择是使飞机继续完成起飞所需的距离同中止起飞并停住所需的距离相等。

* * * *

本手册中的涡轮喷气式和涡轮螺旋桨式飞机的数据主要系
采用：

英国“飞机与商业航空新闻”(Aeroplane and Commercial Aviation News)周刊；

英国F.G.Swanborough编“世界燃气涡轮民航机”(Turbine-Engined Airliners of the World)1962年版中的资料；活塞

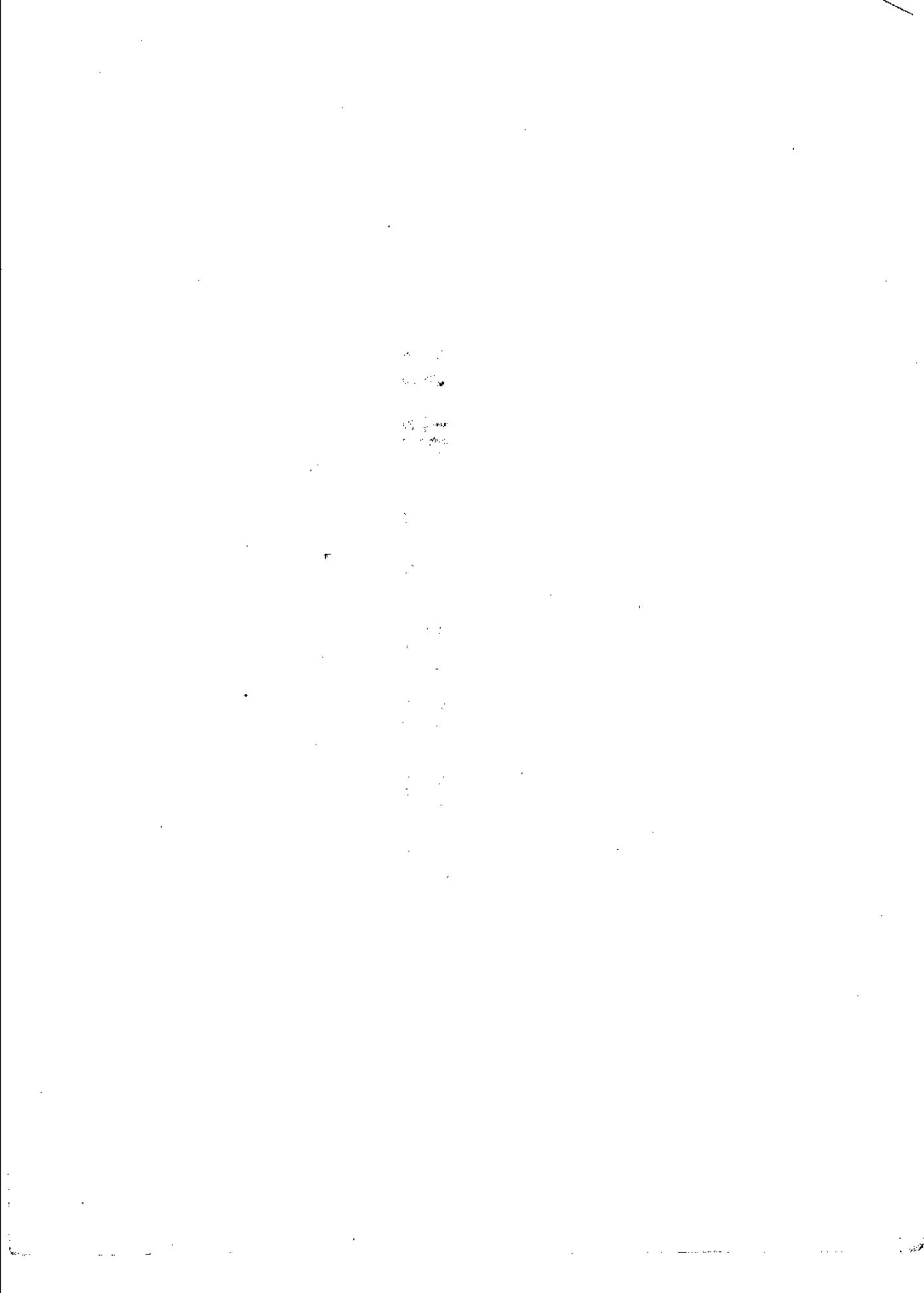
式(发动机)飞机的数据则主要采用:

- 英国“飞行”周刊(Flight International)
- 英国 Peter W. Brooks 编“世界民航机”(The World's Airliners)1962 年版中的资料。其它参考资料有:
 - 英国“詹氏航空年鉴”(1950~1964)
 - (Jane's All the World's Aircraft);
 - 英国 F. G. Swanborough 编“世界垂直飞行飞机”(1964 年版)(Vertical Flight Aircraft of the World);
 - 苏联 С. М. Егер 著“喷气式客机的設計”(1964)
 - (Проектирование Пассажирских Реактивных Самолетов);
 - “法国航空产品汇编”(1964)
 - (Production Aéronautique Française);

荷兰“农业飞机驾驶员手册”

- (Handbook for Agricultural Pilots);
- 英国“飞机工程”月刊(Aircraft Engineering);
- 美国“航空周刊”(Aviation Week);
- 美国“美国航空”(American Aviation);
- 苏联“民用航空”(Гражданская Авиация);
- 日本“航空情报”;
荷兰“农业航空”(Agricultural Aviation)等期刊。有关苏联飞机的直接资料不多，因此在有些情况下，不得不采用资本主义国家书刊中的数据，遇此种情况，在数据表中均予注明。

第一部分
涡轮喷气式运输机



南航 SE 210 “快帆” 3, 6N, 6R, 10B1N, 10B1R, 超A型, 超B型
(Sud SE 210 Caravelle 3, 6N, 6R, 10B1N, 10B1R, SuperA, SuperB)
(双发中短程涡轮喷气式运输机)

法国南方航空公司

“快帆”是法国在第二次世界大战后生产的民航飞机。它首创地将发动机的安装位置从机翼部分改至机身的后部。发动机后移后,客舱噪音降低,发动机推力线距机身更近,同时也改善了机翼的气动性能。这一改进,后来已为英、美、苏等国相继仿效采用。

“快帆”的设计开始于 1951 年, 1952 年正式决定由东南航空公司(东南航空公司和西方航空公司于 1957 年合并, 改名南方航空公司)根据法国政府组织的一个委员会所规定的的要求先制造两架原型机。第一架原型机在 1955 年 5 月 27 日试飞。1956 年法国航空公司订购 12 架, 并于 1959 年 5 月 12

日开始加入航班飞行。

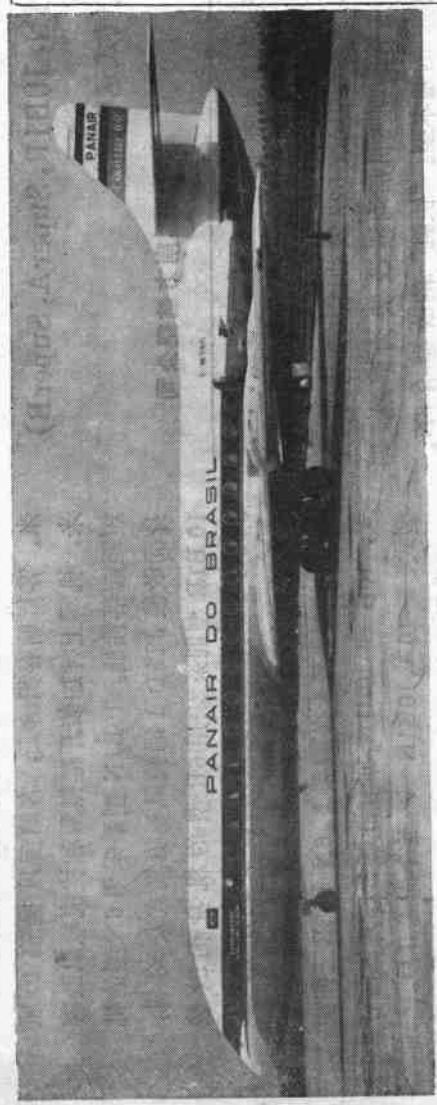
第一批出厂的快帆系装用英国罗斯·劳埃斯厂生产的透支 522 发动机, 称为快帆 I 型, 所有该型飞机后均经改装为 II 型, 即“快帆”的基本型。“快帆”的改型有 6N、6R、10A、10B、10B1R 和 10B1N 等。它们的主要区别在于所装发动机不同(见数据表), 其他方面的区别大致如下: 6N 型的发动机上有消音装置, 并比基本型多一热交换器供空气调节之用。6R 型的发动机除有消音器外, 还装有反推力装置, 驾驶舱的窗口加大, 此外还在机翼上面增加了扰流板, 并改进了隔音装置。10A 和 10B (也称超 A 和超

B 型) 是 6R 型的进一步发展。除发动机改用美制涡轮风扇喷气式发动机外, 机身加长一米, 客货舱容积增大, 客舱窗户提高 10 厘米, 机翼上并加装开缝襟翼和扰流板以改善短距起落性能。10B1N 型系采用 6N 型的机身而改装 JT8D-1 涡轮风扇喷气式发动机, 10B1R 型则系采用 6R 型的机身而改装 JT8D-1 涡轮风扇式发动机。这两种型式都设有消音和反推力装置。目前各航空公司购置的“快帆”绝大部分系 I、6N 和 6R 三种型式, 10B 和 10B1R 亦有订购者。其他两种型式——10A、10B1N——至今尚无订户。

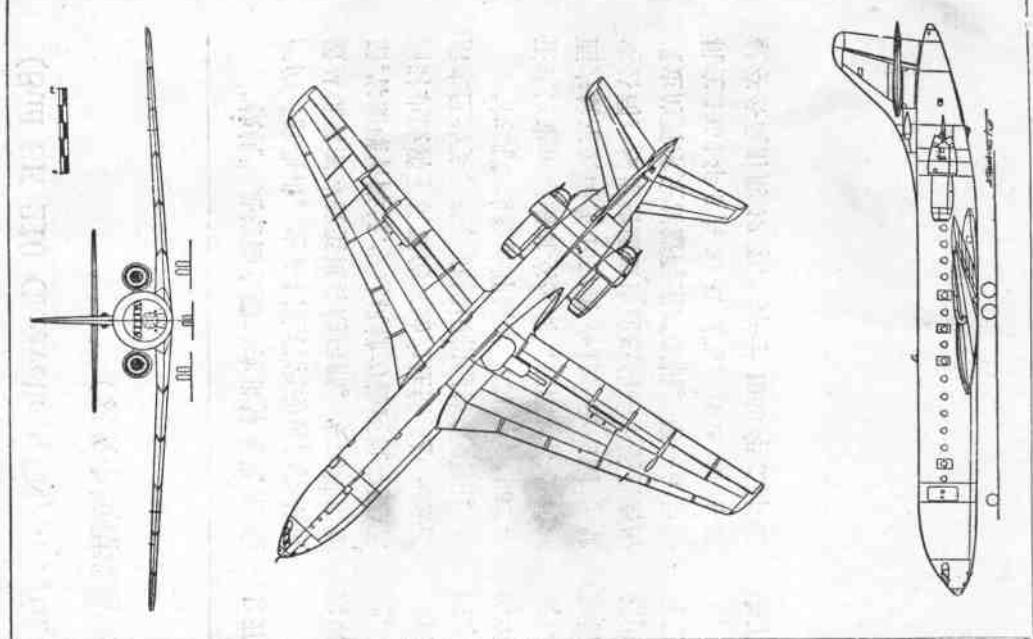
发展简史:

设计酝酿	1951年中
开始制造	1953年2月
初次试飞(原型机)	1955年5月27日
加入航班飞行	1959年5月12日
生产与使用情况: (现仍在生产中)	
购用航空公司数	28(1964年12月)
购置架数	195(1965年4月)
价格(每架)	15,000,000新法郎(1963年)

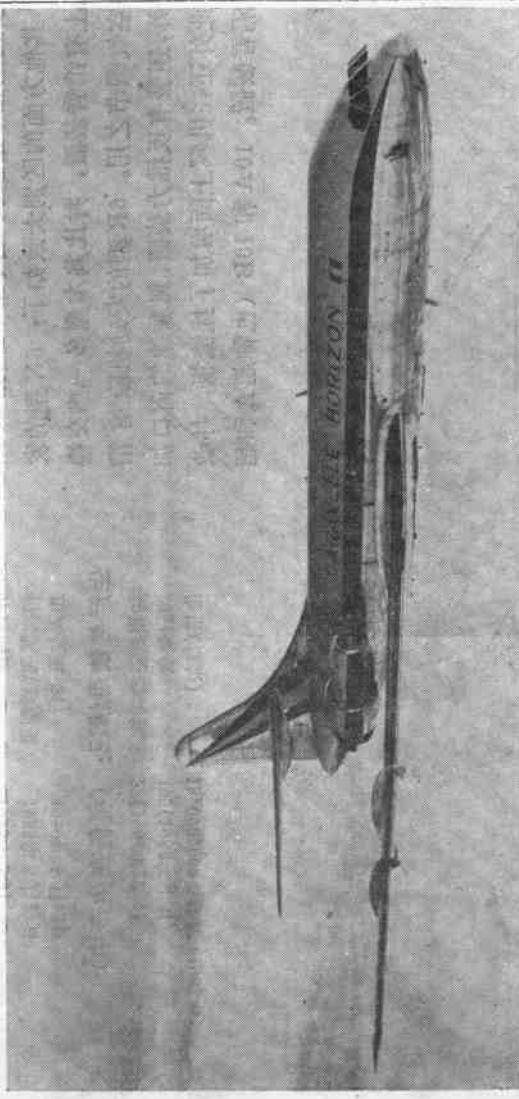
南航 SE 210 “快帆”



快帆 6 R



快帆 超 B型



快帆 超 B型