

[苏联] П. Т. 柏闊夫、М. С. 叶哥罗夫

П. В. 达拉索夫 合著



飞机高空设备

飞机高空設備

[苏联] Л. Т. 柏闊夫、М. С. 叶哥罗夫、П. В. 达拉索夫 著

楊紹孔 等譯

壽榮宗 張漢鑽 校



飛機高空設備

出版者的話

本书闡述飞机气密座仓设备及航空氧气呼吸器的结构原理、計算的理論基础及其工程計算方法，并且还简单地介绍高空飞行的生理知識。

本书对于我国高等航空院校的师生、以及从事这方面专业的工程技术人员与科学工作者亦有用处。

本书由楊紹孔、李万江、刘少臣、艾德滋等同志譯出，由寿荣宗、張汉鑄校。

ВЫСОТНОЕ ОБОРУДОВАНИЕ САМОЛЕТОВ

〔苏联〕Л. Т. Быков, М. С. Егоров

П. В. Тарасов

ОБОРОНГИЗ 1958

飞机高空设备

楊紹孔等譯

寿荣宗、張汉鑄校

国防工业出版社出版

新华书店北京发行所发行 各地新华书店經售

国防工业出版社印刷厂印製

850×1168^{1/32} 印張 12^{1/8} 305千字

1962年8月第一版 1964年9月第二次印刷 印数：601—2,050册

统一书号：15034·490 定价：（科七）2.00元

目 录

前言	9
符号表	10
概論	13
第一章 高空飞行的大气与生理卫生条件	19
§ 1.1 地球大气概述	19
1 大气构造	19
2 空气成分	23
3 标准大气	25
§ 1.2 高空条件对人机体的影响	27
1 关于人体生理呼吸的簡述	27
2 氧气之分压力	31
3 缺氧現象	32
4 飞行高度急剧改变时,引起人机体内的特殊疼痛	33
5 爆炸减压	35
6 宇宙綫对人机体的影响	37
7 低温与空气湿度对人机体的影响	39
8 飞机的噪音	41
第二章 高空飞行的技术措施	43
§ 2.1 保証高空飞行的技术措施	43
1 氧气呼吸器	43
2 密闭飞行衣	44
3 气密座艙	45
§ 2.2 气密座艙概論	46
1 气密座艙的生理卫生要求	46
2 飞机气密座艙內空气压力調節規律	50
3 气密座艙的原理图	52
§ 2.3 气密座艙的设备	60
1 高空设备的分类	60

2 对高空设备提出的要求	61
第三章 气密座舱的增压	63
§ 3.1 气密座舱通风与增压条件	63
1 座舱在低空的通风	63
2 在高空时座舱增压和通风所需要的供气量	64
3 可用供气量	65
§ 3.2 座舱的增压源	68
1 由航空发动机的压缩机增压座舱	69
2 由自动操纵增压器增压座舱	74
3 用气瓶内的压缩(或液态)空气和氧气增压座舱	85
§ 3.3 座舱供气系统	86
1 空气导管	87
2 消音器	93
3 空气湿润器	95
第四章 座舱气密	99
§ 4.1 一般知识	99
1 气密座舱的空气泄漏量	99
2 气体流动的基本规律	100
3 当气体由容器内以亚临界速度流出时, 确定气体流量的近似公式	101
§ 4.2 座舱空气泄漏量的确定方法	109
1 座舱的不气密特性	109
2 超临界流动状态时座舱空气泄漏量的计算	112
3 亚临界流动状态时座舱空气泄漏量的计算	113
4 由补偿气密座舱空气泄漏的条件, 确定所需的供气量	115
§ 4.3 座舱气密的方法	118
1 缝隙的气密	118
2 舱门, 口盖及活动座窗盖的气密性	118
3 玻璃的气密	120
4 飞机及其部件的操纵线路在座舱引出接头的气密	121
§ 4.4 座舱气密性的检验	124
1 用座舱漏气补偿法检验座舱气密性	124

2 用座艙壓力降速度測量法檢驗座艙氣密性.....	125
3 各種檢驗座艙氣密性方法的比較.....	127
第五章 氣密座艙的熱力狀態.....	132
§ 5.1 概述	132
1 氣密座艙內的溫度場.....	132
2 加溫座艙空氣的熱源.....	133
3 氣密座艙的熱損耗.....	135
4 穩定座艙內空氣溫度的方法.....	137
§ 5.2 氣密座艙的加溫	138
1 座艙的加溫系統.....	138
2 飛機的加溫裝置.....	139
3 防止座艙玻璃蒙上水汽和結冰的措施.....	142
§ 5.3 氣密座艙的冷卻	145
1 冷卻方法.....	145
2 空氣式熱交換器.....	147
3 壓縮蒸發式冷卻系統.....	156
4 帶冷卻渦輪的冷卻系統.....	157
5 蒸發式冷卻系統.....	163
§ 5.4 氣密座艙的熱力計算	164
1 座艙的熱平衡.....	164
2 在穩定熱狀態下座艙熱力計算的程序.....	175
第六章 氣密座艙空氣的清濾與再生	177
§ 6.1 氣密座艙的通風計算	177
1 按有害雜質的容許濃度求需要的供氣量.....	177
2 在密閉不通風空間內空氣中雜質濃度的增加.....	181
§ 6.2 空氣的清濾與再生裝置	184
1 空氣濾.....	184
2 再生裝置的吸收筒.....	189
3 通風機.....	193
4 引射器.....	196
第七章 作為調節對象的氣密座艙	203
§ 7.1 作為壓力調節對象的氣密座艙	204

1 座艙的微分方程.....	204
2 座艙方程系数的确定.....	208
3 作为压力调节对象的座艙特性的评价.....	210
§ 7.2 作为温度调节对象的气密座艙	213
1 座艙的微分方程.....	214
2 作为温度调节对象的座艙特性的评价.....	217
第八章 空气供给量的调节	220
§ 8.1 概论	220
1 对于飞机气密座艙调节器的一般要求.....	220
2 供气量随高度的改变.....	221
3 供气量的调节方法.....	223
§ 8.2 座艙供气调节器的说明	225
1 直接作用式供气调节器.....	225
2 间接作用式供气调节器.....	229
§ 8.3 供气调节系统动稳定性的分析	234
1 直接作用式调节器系统稳定性的分析.....	235
2 间接作用式调节器系统稳定性的分析.....	241
第九章 气密座艙内的压力调节	252
§ 9.1 压力调节器的概论	252
§ 9.2 压力调节器基本参数的确定	266
1 压力调节器活门通道截面积的确定.....	266
2 调节机构的型式与尺寸的选择.....	268
3 压力调节器敏感元件参数的确定.....	272
§ 9.3 压力调节系统的动力稳定性	274
1 间接作用式压力调节器的微分方程.....	274
2 带气压助力传动装置的压力调节器的微分方程.....	275
3 调节系统的动力稳定性.....	277
第十章 气密座艙空气温度的调节	281
§ 10.1 温度调节器概论	281
1 简述.....	281
2 温度调节器图.....	282
§ 10.2 气密座艙空气温度的自动调节	286

1 簡述	286
2 帶金屬絲電阻式熱敏感元件的傳感器的微分方程	288
3 帶雙金屬熱敏感元件的傳感器的微分方程	291
4 調節系統動力穩定性的分析	292
第十一章 安全与檢驗設備	301
§ 11.1 座艙安全裝置	301
1 增壓管路的單向活門	301
2 座艙安全活門	302
3 座艙真空活門	303
4 緊急卸壓活門	309
§ 11.2 檢驗儀表	320
1 座艙高度與壓差表	321
2 座艙空氣溫度表	322
3 信號器	323
4 空氣流量表	325
第十二章 氧氣設備及密閉飛行衣	331
§ 12.1 飛機氧气設備概述	331
1 氧氣系統及氧氣呼吸器的分類	331
2 各種氧氣呼吸器的比較	335
3 各種氧氣呼吸器的使用高度	336
4 氧氣設備維護使用的特点	338
§ 12.2 連續供氧式氧氣呼吸器	339
1 固定式氧氣呼吸器 (KII-22)	339
2 跳傘用氧氣呼吸器 (KII-23)	342
§ 12.3 間歇供氧式氧氣呼吸器	345
1 固定式氧氣呼吸器 (КП-18)	345
2 KII-16 氧氣呼吸器	349
3 余壓式氧氣呼吸器	352
§ 12.4 液态氧氣呼吸器	356
1 液态氧的使用特性	356
2 液體氧氣呼吸器	358
§ 12.5 氧氣呼吸器基本參數的選擇與計算	363

1 减压器的計算.....	363
2 肺式自动調節器基本参数的計算.....	368
§ 12.6 保証飞机乘員完成飞行时所需供氧量的确定	373
1 氧气瓶.....	373
2 飞行用氧气儲备量的确定.....	374
§ 12.7 飞机上氧气設備的布置与安装	376
1 飞机氧气設備系統布置与安装的特点.....	376
2 氧氣設備的典型系統图.....	377
§ 12.8 密閉飞行衣	379
1 概述.....	379
2 通風式密閉飞行衣.....	380
3 再生式密閉飞行衣.....	381
4 密閉飞行衣的高空性.....	382
5 高空补偿衣.....	385

前　　言

关于在高空飞行条件下如何保証飞机乘員的生命安全与工作能力問題，在設計高空飞机所发生的許多問題中愈益有着更大的意义。

本书除了它的直接用途外，对于各設計室和各院校从事高空设备研究、制造与使用維护的专家亦可能有用。

本书第一章简单介紹关于大气、人体生理及高空飞行条件下的生理卫生知識。这些知識是清晰了解現有設備的工作原理及設計新型設備的必要前提。

书的后面几章将帮助讀者了解单独附件的結構与作用 原理、气密座艙設備及高空設備系統的計算原理。第七、八、九、十各章中所闡述的材料主要是供仪表制造专业的大学生用的。

书中有一章是专门研究气密座艙的热力状态及气密座艙的热力計算原理的。

书中还闡述了气密座艙空气的再生和通風問題。

最后一章里提供了氧气呼吸器个别附件的示意图、說明与計算方法，而且还研究了几个关于飞机在高空失事后乘員离机时的救生問題。

作者在編写这本书时广泛地运用了現有的关于飞机高空設備方面的技术資料，某些部分是自己在这方面的实际工作經驗。

作者推荐这本书只是想把現代高空設備的理論与計算系統化的一个初步嘗試，因而錯誤和缺点在所难免，作者非常欢迎对这些錯誤提出指正。对于所发现的缺点的意見与指示請寄国防工业出版社（莫斯科И-51，彼得洛夫24）。

对于在准备初稿时曾給予帮助的人作者表示感謝，特別对在編写第五章的§ 5.4 节中給予重大帮助的П. И. 瑞杰涅夫工程师表示謝忱。

符 号 表

时 间

- τ ——时间变数;
 $\tau_{\text{докр}}$ ——空气在亚临界压力比情况下的流动时间;
 $\tau_{\text{закр}}$ ——空气在超临界压力比情况下的流动时间;
 $T_{\text{докр}}$ ——空气在亚临界压力比情况下的流动时间的常数;
 $T_{\text{закр}}$ ——空气在超临界压力比情况下的流动时间的常数;
 T_k ——气密座舱的填充时间;
 T_k^* ——气密座舱填充时间的常数。

压 力

- p ——压力;
 p_h ——在 h 高度上的大气压力;
 p_k ——飞机座舱内的空气压力;
 Δp_k ——飞机座舱内的空气余压;
 p_{O_2} ——氧气分压力;
 $p_{O_2}^{\text{альв}}$ ——肺胞内的氧气分压力;
 $p_{\text{комп}}$ ——压缩机产生的压力;
 $p_{\text{нагн}}$ ——增压器产生的压力;
 $p_{\text{п}}$ ——供给飞机座舱的空气压力;
 $R_{p, n}$ ——压力的流体损失;
 $\varphi_k = \frac{\Delta p_k}{p_N}$ ——飞机座舱内空气压力的相对变化;
 p_N ——空气压力的某一额定值;
 K ——飞机座舱内空气压力的自动平衡系数。

温 度

- $T_h^o; t_h$ ——高度 h 上的大气温度;
 $T_k^o; t_k$ ——飞机座舱内的空气温度;
 $T_{\text{комп}}^o; t_{\text{комп}}$ ——压缩机出口处的空气温度;
 $T_{\text{нагн}}^o; t_{\text{нагн}}$ ——增压器出口处的空气温度;
 $T_{\text{торм}}^o$ ——空气气流的完全阻滞温度;

$\Delta t_{\text{topm}} = T_{\text{topm}}^{\circ} - T_h^{\circ}$ —— 空气气流完全阻滞时的温度增量;

$\theta_k = \frac{\Delta t_k}{t_{\max}} = \frac{\Delta T_k^{\circ}}{T_{\max}^{\circ}}$ —— 飞机座舱内空气温度的相对变化。

容 积

V_k —— 飞机座舱的容积;

ν —— 气体的比容;

ν_k —— 飞机座舱内空气的比容。

湿 度

E_k —— 飞机座舱内空气的绝对湿度;

r_k —— 飞机座舱内空气的相对湿度;

E_h —— 大气中空气的绝对湿度;

$e_{\text{вод. п}}$ —— 水蒸汽压。

空气的重量、供给量与流量

C_k —— 飞机座舱内空气的重量;

$G_{\text{потреб}}$ —— 需用的供气量 (公斤/小时);

$G_{\text{расп}}$ —— 可用的供气量 (公斤/小时);

G_{Π} —— 供给座舱空气的重量 (公斤/小时; 公斤/秒);

G —— 空气的重量流量 (公斤/秒);

$G_{\text{внаги}}$ —— 增压器的容积供气量 (米³/小时; 米³/秒);

G_y —— 飞机座舱空气的重量泄漏量;

G_B —— 空气经过压力调节器时的重量流量 (由飞机座舱放出);

γ_h —— 高度 h 上的大气的比重;

γ_k —— 飞机座舱内空气的比重;

γ_{Π} —— 供给座舱的空气的比重;

$q_{\Pi} = \frac{\Delta G_{\Pi}}{G_{\Pi, \max}}$ —— 空气重量供给量的相对变化;

$q_B = \frac{\Delta G_B}{G_{B, \max}}$ —— 空气经过压力调节器时的重量流量的相对变化;

$g_y = \frac{G_y}{V_k}$ —— 飞机座舱单位容积内的空气单位泄漏量 (公斤/小时米³)。

热 量

Q —— 由高温物体传递给低温物体的热量;

- Q_{u} ——供给飞机座舱的热量 (仟卡/小时);
 k_{T} ——传热系数 (仟卡/米²小时°C);
 α_{B} ——表征着飞机座舱壁内表面与座舱内的空气之间的热交换过程的给热系数 (仟卡/米²小时°C);
 α_{R} ——表征着飞机座舱壁外表面与大气之间热交换过程的给热系数 (仟卡/米²小时°C);
 λ_{i} ——飞机座舱每个绝热层的导热系数 (仟卡/米小时°C);
 k ——绝热指数;
 $Q_{\text{x}, \text{o}}$ ——冷却系统的致冷量。

速 度 和 高 度

v ——飞行速度;

v_y ——飞机垂直分速;

h_{a} ——座舱内的“高度”。

凡未包括在此符号表内的符号和注脚皆在本文内说明。

概論

高空設備是飞机整个設備的一部分，它是在飛行人員进行高空飞行时用来保証飛行人員的生命安全与工作能力的。

“飞机高空設備”課程是整个飞机設備課程的一部分；书中闡述了如何保証飛行人員生活机能的科学原理与技术。

現在由于科学研究与設計工作廣闊的发展，在設計高空飞机方面航空技术也取得了重大的成就。12000至15000米的高度变成为一系列带气密座艙的飞机进行正常飞行的工作高度。

航空設計人員力求掌握更大的高度，这是由于高空飞机較低空飞机具有許多重大的优点，这些优点基本上可归纳如下：

- 1) 飞机的速度和活动半徑将随飞行高度的增大而显著增大；
- 2) 即使大气低层的气象条件不良，也可进行飞行；
- 3) 在战时可避开地面防空炮火，因而飞机不易受到伤害；
- 4) 可以由空中摄取更大的地面面积图；
- 5) 对于战斗机，高度愈大，则在战术上愈有利于进行空战。

应当指出，由于上述优点，所以現在几乎所有的民用飞机与軍用飞机都装有气密座艙。

还应当指出改进現代飞机上所采用的高空設備的重要性。如果飞机的某一个附件或仪表损坏在大部分情况下可能使飞机終止飞行而强迫着陆，而如果氧气呼吸装置或气密座艙增压系統在高空损坏，在沒有有效的飛行人員应急救生设备的情况下，不可避免地会导致飛行人員牺牲生命的恶果。

历史簡述

很久以前，在高空进行飞行的念头就得到了人們的注意。人們关于向同溫层飞行、向星际空間以及在其它行星上飞行的幻想在許多民間神話里早就明显地反映出来。現在这些幻想已經在生活中被實現，第一个課題——向同溫层飞行已經解决，第一批人造地球卫星的成功发射使實現星际飞行的日子已經不远。

实现同溫层飞行以及向星际空間飞行的理論研究，在很大程度上决定于苏联科学家和发明家的劳动。

設計带噴气发动机的飞行器的最初想法是俄国革命家 Н. И. 客巴尔齐池（Кибальчич）于 1881 年提出的。

俄国偉大的科学发明家 К. Э. 齐奥科夫斯基（Циолковского）的著作奠定了噴气运动理論的基础。他拟定出了火箭飞机的結構图，这个結構图在相当大的程度上决定了現代噴气飞机的結構。

H. E. 儒可夫斯基及 K. Э. 齐奥科夫斯基的著作及后来苏联科学家与設計家 B. C. 斯捷池肯（Стекин）、Ф. А. 参捷尔（Цандер）、B. B. 乌伐洛夫（Уваров）、B. Я. 克利莫夫（Климов）、A. M. 留尔卡（Люльк）及其他科学家的著作都保証了苏联航空噴气技术的发展。

我們知道，关于为現代飞机飞行人員創造正常生活条件的問題已通过采用气密座艙而得到解决；借助于气密座艙，可在其中人为地保持接近正常地面的条件。

許多著名的科学家，其中有俄国偉大的科学家 Д. И. 門捷列也夫（Д. И. Менделеев）提出必須采用气密艙以保証高空条件下人机体所需要的正常条件。1875 年他在自己的著作“論上层大气的溫度”中曾写到：[为了更安全起見，觀察者应当安置在密閉的在一般压力下經常充滿空气的小艙內]。这是早期著作之一，在其中对实现高空飞行必須采用气密座艙作了技术論証。

应当知道，也是在 1875 年曾有三个法国飞行家用气球“天

頂”作高空飞行时失事了，这正是由于当时人們关于高空对人机体的生理影响了解不足的缘故。

这几个飞行家曾根据法国有名的物理学家波尔贝爾的指示在飞行中携带动了几个专用氧气袋作为备用，但是他們錯誤地决定仅在高空按需要使用这些氧气。在 8000 米的高度上，三个飞行家都失去了知觉，其中有一人——基斯伞捷（Тиссандье）——在气球降落后苏醒过来，而同行者的其余两个皆死去了。人們就这样在实践中懂得了稀薄大气对人机体的影响。

在这些年代里，Д. И. 門捷列也夫及其他俄国偉大学者 И. М. 謝切諾夫（Сеченов）的著作都曾闡述了高空对人机体的生理影响的原理和实质。

在 1879 年 12 月于彼切尔布尔格（Петербург）所举行的自然科学家和医生第六次代表大会上，И. М. 謝切諾夫在他的报告中曾对两个法国飞行家牺牲的原因作了深刻的科学分析。俄国的学者所作的結論是，在高空空气中氧气分压力的减小是一个具有决定性的因素。后来苏联和外国的許多学者的著作也証明了Д. И. 門捷列也夫和И. М. 謝切諾夫的結論是正确的。

这样一来，И. М. 謝切諾夫和Д. И. 門捷列也夫成为我們航空医学——使人类能战胜高空的科学——的創始者，这是理所应当的。

在航空发展的最初年代里，飞机是沒有任何高空設備的。后来，当在 4000~5000 米高度以上能够进行飞行时，飞机上出現了专用氧气瓶，氧气由氧气瓶經過减压器直接沿橡胶軟管供給飞行员。类似这种原始的設備是非常不方便的，而且效果不良。

随着飞机升限不断的增高，就必须創制可靠的能自动工作的氧气呼吸器。这种呼吸器終于被研究出来而且能够在 11000~12000 米的高度上很好地工作。

实践和专门的生理研究証明，在更大的高度上，大气压力竟降低到这样的程度，以致供給肺腔的氧气已經不再被机体所吸收，

隨之而來的是缺氧現象。于是，就只有極個別的專門經過訓練的飛行員才能帶氧气呼吸器升到較大的高空去。有名的蘇聯飛行員 B. 闊克納克就這樣駕駛着帶開啟座艙的飛機升到了 14575 米的高度上。在這次飛行中飛行員使用的是當時最完善的一種氧气呼吸器 КПА-3。

為了創造一些條件以便使人們能夠到 13000 米以上的高空去，已經開始研究航空密閉飛行衣和氣密座艙。氣密座艙得到了廣泛的發展和使用，因為在氣密座艙內完全可以達到機內飛行人員所必需的生理衛生條件。

當飛行家飛向同溫層時，氣密座艙（或氣密吊籃）首先在同溫層氣球上得到了實際應用。

設計師 B. A. 奇熱夫斯基從 1931 年就開始研究設計同溫層氣球的氣密吊籃。

1933 年 9 月 30 日，三個蘇聯的同溫層飛行員 Г. А. 波爾科費也夫（Прокофьев）、К. Д. 果杜諾夫（Годунов）和 Э. К. 比林堡木（Бирнбаум）坐在“蘇聯一號”同溫層氣球的金屬氣密吊籃內飛到了 19000 米的高度上。

經過幾個月以後，1934 年 1 月 30 日，勇敢的飛行家 A. B. 瓦辛科、П. Ф. 費德辛科和 И. Д. 烏西斯肯駕駛着另一個蘇聯同溫層氣球“奧薩維赫木一號”達到了更大的高度，即 22000 米的高度，從而創造了世界高度的新記錄。

同溫層飛行家在這些飛行中所進行的研究幫助我們解決了關於高空空氣的成分、宇宙線的本質、臭氧的含量等一系列非常重要的問題。蘇聯學者根據這些研究推翻了蓋姆福里關於氧气及其他氣體的含量百分比在大氣不同高度上要有急劇變化的假設。

比利時人皮卡尔在氣密吊籃內駕駛着同溫層氣球達到 15786 米高度（1931 年）和 16496 米高度（1932 年）的飛行及斯蒂文氏和安捷爾森於 1935 年 11 月達到 22066 米高度的飛行是非常值得注意的。