振兴航空动力 实现民族梦想

——航空发动机发展之我见

Opinion on the Development of China Aero Engine Industry

■ 向巧 胡晓煜/中国航发 孙培培/中国航发研究院

航空发动机作为飞机的心脏,被誉为"工业之花""皇冠上的明珠",是大国地位的象征,是国家综合国力、科技水平的集中体现,是关系国家安全、经济建设和科技发展的战略性产业。新成立的中国航空发动机集团有限公司(中国航发)将坚持"小核心、大协作、专业化、开放式"的发展模式,联合国内外优势力量,完成航空发动机及燃气轮机重大专项任务,夯实正向研发基础,振兴航空动力,实现民族梦想。

空发动机作为典型的技术、知识密集型高科技产品,附加值极高,可广泛带动电子、先进材料、特种和精密加工、冶金、化工等技术和产业的发展。目前,世界上能够独立研制有人飞机的国家有15个,但是能够独立研制先进航空发动机的国家只有美国、英国、法国、俄罗斯和中国。航空发动机的研制有哪些特点和难点?发展现状及趋势如何?我国的航空发动机发展存在哪些问题?中国航空发动机集团(中国航发)的自主创新发展之路将如何往下走?

航空发动机具有"三高一长"的特点

整机的"三高一长"

整机的"三高一长"为高飞行 包线、高推(功)重比、高可靠性、 长期反复使用。

随着军民用飞机对发动机要求的不断提高,世界上先进航空发动机的飞行速度范围已达到马赫数*Ma* 0~3,高度范围达到0~30000 m。

在役军用航空发动机推重比可达到 10。航空发动机要在各种恶劣工作 条件下,如沙尘、风暴、雷电等, 稳定可靠地工作,发动机自身受损 时应避免次生伤损,军机要能抵抗 常规武器、核武器、牛物武器和新 概念武器等的攻击,满足发射武器、 机动、超声速巡航等各种飞行任务 对动力的需求。航空发动机必须在 飞机全飞行包线内和不同飞行任务 下,长期、反复地使用。当前,世 界民用航空发动机最长机上寿命已 超过40000 h, 其中热端零件寿命达 到40000 h、冷端零件寿命可达70000 h, 空中停车率达到每1000飞行小时 $0.002 \sim 0.02 次$ 。

零部件的"三高一长"

零部件的"三高一长"为高压、 高转速、高温、长期循环往复工作。

现代航空发动机零部件的最典型特征是"三高":一是高压,现役民用发动机的增压比最高已达52,在研的则高达60;二是高转速,大中型涡扇发动机涡轮转速最高达到15000 r/min,小型涡轴发动机的涡轮

转速达到50000~60000 r/min;三 是高温,世界先进航空发动机涡轮 进口温度已超过1700℃,而且,其 热端零部件还要承受燃油燃烧的化 学反应。在这样的恶劣环境下,航空 发动机零部件还必须长期往复工作。

以航空发动机涡轮叶片为例,每 片涡轮叶片在高转速下承受的离心力 相当于承受一百多千牛的载荷,涡轮 叶片的切线速度达到1800 km/h,是 普通小轿车速度的9倍。涡轮叶片使 用的镍基合金材料熔点仅为1200 ℃, 而其周围的燃气温度达到1700 ℃, 比材料熔点高500 ℃。

研制的"三高一长"

研制的"三高一长"为高投入、 高门槛、高回报、长周期。

航空发动机的发展是一项复杂的系统工程,技术难度大、研制周期长,需要大量的经费投入。1988—2017年,美国"综合高性能涡轮发动机技术"(IHPTET)和"通用经济可承受涡轮发动机"(VAATE)两项计划共投入87亿美元;GE、罗罗和赛峰近年来在航空发动机领域

的科研投入每年都超过10亿美元; 典型四代机发动机F119的研发经费 达到31亿美元,而在该发动机基础 上发展的F135发动机研制经费更高 达90亿美元;据统计,1950-2000 年美国在航空涡轮发动机上的研究 和开发投入超过1000亿美元。同时, 航空发动机研制还需要通过相应的 资质认证。民用航空发动机需要对 其设计、制造、运营、维修的适航 性进行审定,以保证飞行安全,满 足公众利益,促进行业发展。军用 航空发动机也有相关的认证要求。 可以说, 航空发动机是一个高门槛、 高投入、新手难以进入的尖端技术 领域。

航空发动机的长周期,一方面 表现在一型典型航空发动机的研制 需要10~20年的研发时间,另一方 面表现在定型后发动机使用的周期 也很长。目前,一代机和二代机的 发动机仍在使用中,三代机的典型 发动机代表AL-31F在20世纪80年 代中期就已定型,目前仍是先进的 主力战机动力。

航空发动机投入高、周期长、难度大,投资回报率也非常高。据日本通产省统计,按照产品单位质量创造的价值计算,如果轮船为1,则汽车为9,计算机为300,飞机为800,航空发动机则高达1400。例如,如果汽车的单位重量价值与汉堡包相当,航空发动机的单位重量价值与自银相当,涡轮叶片的单位重量价值与黄金相当。目前,全球每年航空发动机的产值高达2000亿美元,每年销售额可达200~250亿美元。表1是世界典型航空发动机的商业价值统计。

表1 典型航空发动机的商业价值

发动机	单价/万美元	交付数量/台	商业价值/亿美元
GE90-115B	1200 ~ 1400	872	>100
CFM56	410 ~ 700	19200	>1000
PT6	22.5 ~ 63.5	44000	>100

航空发动机的难点 难在设计

航空发动机不是普通的机械装置,而是非常复杂的大系统,需要同时满足重量轻、推力大、油耗小、结构简单、安全可靠、环保、噪声小、远程、高速、机动性和隐身等相互矛盾的要求。航空发动机涉及气体动力学、工程热力学、燃烧学、传热学、转子动力学、固体力学、控制、试验测试和材料工艺等多门学科,是真正的多学科融合的复杂系统工程。

以发动机的典型部件压气机为例,其长度通常在1m左右,进口压力为1atm(101.325 kPa),经过压气机压缩后,出口压力可达到40~50 atm,将来甚至可能达到70~100 atm,设计上要涉及空气动力学、流体力学、材料学、结构强度等,如图1所示。以AL-31F发动机为例,该发动机的直径仅为1m左右、长度4m左右,在有限的空间内,要容纳4级风扇、9级压气机、2级涡轮、可收敛-扩张喷管、燃烧室、加力燃烧室,以及空气系统、燃气控制系统等。再以航空发动机结构强度

专业为例,要研究的内容包括高温构件复合损伤与寿命预测,结构、系统可靠性评定和预测,典型构件高周疲劳预测与振动抑制,发动机新结构/新材料设计分析方法与设计准则,动力系统振动控制等。此外,航空发动机结构完整性研究与气动热力问题交叉耦合、相互作用,还与结构材料和制造工艺密切相关、相互制约。

难在材料

"一代材料、一代发动机",材料是航空发动机性能、耐久性/维修性和成本的决定性因素,航空发动机性能改进的50%~70%靠材料。新材料、新工艺和新结构对推重比12~15发动机的贡献将达到70%~80%,其中复合材料的用量可达到15%~20%。

新材料的研制周期非常长。典型 航空发动机材料的研制周期为10~ 20年,达到技术成熟度(TRL)6的 应用研究还需3~6年。利用已有材 料研制航空发动机非关键重要件需要 2~3年,研制关键重要件需要4~ 5年;利用已有材料体系开发新材料 研制航空发动机新零件需要10年以

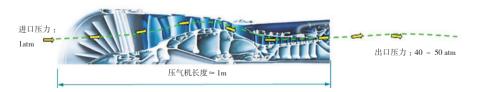


图1 压气机进出口压力



= ^	44	-代至第五代发动机采用的新材料
モン	#-	
40x Z	213	

发动机	采用的新材料	
第一代发动机	钢、铝合金(金属材料)	
第二代发动机	镍基合金、超级合金、钛合金(金属材料)	
第三代发动机	粉末合金、单晶镍基高温合金、隔热涂层、树脂基复合材料(开始用复合材料)	
第四代发动机	金属基复合材料、陶瓷热障涂层、陶瓷基复合材料(广泛采用复合材料)	
┃ 下一代发动机	阻燃钛合金、镍铝和钛铝金属间化合物、聚合物基复合材料、碳碳复合材料、	
	双合金、钴铁软磁合金、形状记忆合金、超导材料	

上,利用新材料研制航空发动机新 零件则需要20~30年。而航空发动 机为提高性能,需大量采用单晶高 温合金、复合材料、双合金等新材料, 第一代至第五代发动机采用的新材 料如表2所示。

难在制造

航空发动机在制造的精细性上要 求非常苛刻,这种精细性不仅体现在 对尺寸精度、形位公差、配合间隙的 要求很高,还体现在对显微组织、表 面完整性、残余应力、机械加工变质 层等方面都有极高的要求。

航空发动机制造工艺极其复杂, 如宽弦空心风扇叶片扩散连接,需 要将钛合金毛坯切削加工成两半叶 片,再用真空扩散焊加工整体空心 叶身,最后超塑成极复杂曲面。燃 烧系统和加力系统薄壁焊接零件多, 大量使用充液成形、线性摩擦焊、 复杂空心叶片精铸、复杂陶瓷型芯 制造、钛合金锻造、微孔加工、涂 层与特种焊接等先进制造技术。典 型航空发动机涡轮冷却叶片的壁厚 仅为1mm,内部为空心且具备复杂 冷却通道,带涂层,叶身分布数百 个各种异型冷却孔。其加工和维修 需要数十道工序,包括铸造、打孔、 表面光整、涂覆和拉削等,加工工 序繁多,加工难度极大。近年来, 新型特种加工技术正在持续发展,

对传统制造工艺提出了颠覆性挑战。 比如3D打印技术,可大幅减少工序 数量、缩短制造周期、减少成本且 减轻重量。但这些新型技术在材料、 设备、工艺、检测和标准等方面的 研究还有很长的路要走。

航空发动机制造是尖端制造能 力的大集成,其发展需要材料、制造、 装备研制和人才培养等各方面以及 国家整体工业基础体系的强大支撑。

难在维修

航空发动机经过维修的寿命占 总寿命的2/3以上。维修是航空发 动机全生命周期内的重要阶段,是 保证航空武器装备快速恢复战斗力、 有效遂行战术技术训练任务的重要 环节;是民用航空发动机保持持续 适航的重要环节。

要搞好航空发动机的维修保障, 必须建立维修科研体系。维修科研要 达到的目标是不用修、能够修、快速 修、低价修、放心修。要达到这一目 标,需发展维修性设计,如单元体设 计,可达性、可视性、装拆性设计, 零件、构件、接口、工装等标准化设 计,健康管理设计等;发展维修性制 造,如表面完整性、抗疲劳制造,建 立制造技术数据库, 开展零部件及整 机清洁度控制、积炭预防和智能化装 配等;发展预防性维修,将实现从"事 后修"到"事前防",从"基于时间" 到"基于状态"等。

再制造是航空发动机维修发展 的高级阶段,可实现从"换"到"修", 从"修一次"到"修N次",从"修 旧如新"到"修旧超新"。对附加值 极高、贵如黄金白银的航空发动机 零部件而言,发展再制造技术意义 重大。再制造技术是以产品全生命 周期设计和管理为指导的一系列技 术群,如图2所示,其核心技术包括



图2 再制造核心技术

前处理技术、表面完整性修复技术、 性能及形变恢复技术、寿命预测评 估及考核验证技术。典型涡轮叶片 的再制造包括前处理(涂层去除、 裂纹氧化膜清除)、表面完整性(粉 末冶金修复裂纹、修复型面)、性能 及形变恢复(重新打冷却孔、恢复 涂层)、寿命预测评估及考核验证(金 相组织检查、疲劳/热冲击试验、部 件试验、整机试验等)。再制造不仅 是单点、单层次的简单技术,而且 是上述技术链的总集成,缺少中间任 何一个技术环节的研发,都无法实 现零件的修复与再制造。

难在试验

航空发动机从研发到投入使用, 需要经过材料级、模型级、零件级、 部件级、子系统级、核心机级和整 机级的多轮次、多层级试验验证,

涉及的试验种类也很多,如叶片包 容试验、吞鸟试验、吞冰试验、吐 水试验等。而每一种级别的试验又 包括多种类型:

- 材料级试验包括物理性能(热 性能、电性能、磁性能、密度)、化 学性能(抗氧化性能、耐腐蚀性能)、 力学性能(硬度、拉伸、剪切、冲击、 持久和蠕变、疲劳、弹性)、组织结 构(相变温度、时间-温度-组织转 变曲线、合金组织结构)、工艺性能 (成形性能、焊接性能、热处理制度、 表面处理工艺、熔炼与铸造工艺、 切削加工及磨削性能)、功能考核等;
- 零件、模型级试验包括力学、 化学、金相、叶栅、振动(叶片、盘, 常温、高温)、疲劳(叶片、盘、轴、 机匣,高、低循环,负载分配)等试验;
- 部件/子系统级试验包括压气 机、涡轮、燃烧室、加力燃烧室、 传动系统、控制系统、轴承、轴等 性能和功能试验,包括缩尺、全尺、 半物理、真实条件等;
- 整机级包括外物吞咽试验、防 火试验、全生命周期性能考核等。

通常, 航空发动机研制所需的部 件试验验证大约需要100000 h, 子系 统级试验验证大约需要40000 h, 整 机级试验验证大约需要10000 h的地 面和高空模拟试验,以及2000 h的 飞行试验。

美国四代机发动机F119研制进 行了27台整机试验,80000 h零部件 试验、整机地面试验时数达到8700 h(含3500h高空台试验),飞行试验 时数超过4000 h; AL-31F发动机进行 了57台试验(地面49台,飞行8台), 试验时数为22900 h(地面16625 h, 飞行6275 h); LEAP发动机进行了60 台整机试验, 其中32台用于飞行试 验,该发动机在投入使用前累计进行 了40000循环试验,投入使用前需要 模拟航空公司超过15年的运营状况。

难在检测

航空发动机的设计、材料、制 造、维修、试验各阶段都需要检测 技术, 涉及的检测技术多、检测精 度高。先进航空发动机研制需要大 力发展在线检测技术,包括性能检 测、缺陷检查、故障判断、尺寸测量、 状态监控等;也亟须发展在极端环 境下的测试技术,如高温应变测量 能力,需研制光学应变测量系统作 为应变计的替代设备,进行大量试 验考查高温应变计工作稳定性、测 量误差及表面应变随温度的变化特 性等;还需研发新型传感器,如光 纤传感器、薄膜传感器、红外传感 器和新型谐振式传感器等;高温成 像探针和荧光测温也是高温和燃气 涡轮发动机环境中亟须的专项测试 技术, 可为发动机试验测试提供全 方位的技术支持。先进航空发动机 的检测技术需要多学科、多专业的 融合创新。

世界航空发动机发展现状 与趋势

航空发动机已经走过了100多年的发 展历史, 为各种航空器的发展做出了 重要贡献。目前,军用涡扇发动机最 大加力推力接近200 kN, 推重比超过 10,寿命达到4000 h以上,且具备隐 身、超声速巡航、推力矢量等能力。 民用涡扇发动机的最大推力已超过 500 kN, 耗油率低于0.05 kg/(N·h), 空中停车率仅为每1000飞行小时为 0.002 ~ 0.005次。

根据美国对下一代战斗机提出的 系统需求,未来军用航空动力将继续

朝着更快、更高、更远的目标前进。 未来民用航空动力将向更安全、高效 率、低油耗、低排放的方向发展,发 展齿轮传动涡扇发动机、开式转子发 动机、对转带冠桨扇发动机、间冷核 心机、间冷回热核心机、全电混合发 动机等多种新型航空动力。

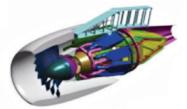
今后, 航空与航天动力技术的 结合将引发继螺旋桨和喷气推进之 后的第三次动力"革命", 涡轮/冲 压组合发动机将成为常规机场水平 起降、临近空间超声速军民用飞机 的动力装置。航空发动机将向新构 型、新原理、新布局、新能源的方 向发展, 自适应循环发动机、间冷 回热发动机、分布式推进、开式转 子发动机等将加速发展, 氢燃料/燃 料电池发动机、电推进/混合动力、 微波动力、空间系留动力、激光动力、 反物质动力、反重力动力等将为航 空航天动力领域带来新的变革,如 图3所示。

我国航空发动机存在的问题

我国航空发动机是在新中国成立后逐 步发展起来的, 从最初的测绘仿制和 改进改型,已经发展到能独立研制高 性能的航空发动机。经过60多年的 发展,我国航空发动机取得了良好进 展, 共生产60000多台航空发动机, 保障了空军装备建设和作战训练的基 本需求;建立了比较完整的航空发动 机产业体系,拥有一支专业人才队 伍;基本具备第三代高性能军用航空 发动机研制保障能力;民用先进大涵 道比涡扇发动机技术研究已经起步; 材料、工艺、制造装备和试验设施建 设取得显著进步。近十年, 我国在研 航空发动机的型号数是美国同期的3 倍。但是,与发达国家相比,我国航







间冷回热发动机



分布式推进



开式转子发动机



生物燃料



氢燃料/燃料电池



电推进/混合动力

图3 未来航空动力技术

空发动机发展还存在较大差距。我国 航空发动机落后的主要原因包括以下 几方面。

第一,没有相对独立发展。发动机研发周期一般比飞机长5~8年,但我国航空发动机长期作为飞机的分系统,跟着飞机走,难以满足飞机的发展需求。

第二,自主创新能力不足。新 材料、新工艺研发周期长于发动机 型号研制周期1~2倍,但长期的测 绘仿制导致基础研究薄弱、技术储 备不足、材料工艺技术发展严重滞 后,难以支撑型号发展。

第三,研发体系不健全、产业链不完整。没有建立符合航空发动机正向研发规律、从基础研究到产品实现全过程的研发体系,没有建立覆盖航空发动机全生命周期的产业链。

第四,自主研发保障能力弱。 基础设施建设滞后,先进制造设备 国产化程度不高,试验设备研制水 平低,导致航空发动机科研生产能 力不足。 第五,专业人才储备不够。国内航空发动机专业长期是二级学科,没有构建针对发动机人才成长特殊需求的知识体系和培养体系,人才适应性不足,"熟手上岗"差距大,人才队伍结构不合理、人才知识结构不完备、高端领军人才匮乏。

第六,管理水平低下。缺乏有效的项目管理机制,资源没有得到最大化有效利用,管理效率低下;没有建立充分利用国内外有效资源的协同创新机制,相对封闭,难以适应发展需要。

中国航发加快航空发动机 自主创新发展总体思路

为落实创新驱动战略,建设制造强国,加快推进我国航空发动机产业自主创新发展,2016年党和国家做出两项重大决策:一是实施"两机"重大专项,举全国之力突破航空发动机和燃气轮机核心技术;二是成立中国航空发动机集团有限公司,作为"两机"重大专项航空发动机部分的实施主体和责任单位。

中国航发成立后,以"动力强军、 科技报国"为使命,以"建成世界 一流航空发动机集团"为愿景,以 "务实创新、担当奉献"为企业精神, 以"严慎细实、精益求精"为工作 作风;制定了"创新驱动、质量制胜、 人才强企"三大战略。中国航发提 出的发展目标是:到2020年,初步 建立航空发动机自主创新研发体系; 到2025年,基本建成航空发动机自 主创新研发体系;到2030年,基本 实现自主创新发展的战略转型,成 为具有国际竞争力的创新型企业; 到2050年,实现对世界航空发动机 强者从跟跑到并跑的跨越, 建成国 际一流航空发动机集团。

中国航发将坚持"小核心、大协作、专业化、开放式"的发展模式,联合国内外优势力量,完成重大专项任务,夯实正向研发基础,为振兴航空动力,实现民族梦想——不忘初心、砥砺前行!

(向巧,中国工程院院士,中国 航发总经理助理、科技委副主任,"两 机"专项副总设计师。)