军用无人直升机及其动力装置分析

Summary on Military Unmanned Helicopters and Power Systems

■ 刘腾跃 / 中国航发 王士奇 / 中国航发研究院

军用无人直升机由于无人员伤亡、体积小、造价低、飞行机动灵活、战场生存力强等特点,具有独特的飞行性能及使用价值,也被日益重视。与此同时,其动力装置的发展在借鉴有人机经验的基础上,显示出与有人直升机动力的不同特点和新的趋势。

前用于摄影摄像、农林植保、 电力巡检、消防灭火等领域 的消费级、工业级无人直升 机,大多属于微型无人直升机,其最大 起飞质量通常小于100 kg, 多采用电动 机作为动力,受制于电池的能量密度, 飞行时间极为有限,通常小于1h。而 有更大起飞质量和更长飞行时间要求的 军用无人直升机,一般需要采用以化石 燃料为能源的活塞式发动机或燃气涡轮 发动机作为动力。从1962年QH-50C首 飞算起, 无人直升机作为一型重要的军 用装备已经发展了近60年,在战场上 承担的任务也越来越多元化:从最初的 反潜侦察, 到现在的物资运输、通信中 继、火力打击等,成为战场上克敌制胜 的重要角色。

军用无人直升机概况

表1和表2总结了各个国家已服役或

表1 全新开发军用无人直升机平台及其发动机参数

型号	国家	所处 状态	首飞时间	最大起飞 质量/kg	续航 时间/h	发动机 类型	发动机	发动机 功率/kW
QH-50C	美国	退役	1962年	1036	_	涡轴	波音T50-BO-8A	224
CL227 "哨兵"	加拿大	退役	1978年	227	3.5	涡轴	威廉姆斯WR34-16	37
CL327 "卫士"	加拿大	在役	1996年	350	350 6.5 涡轴 威廉姆斯 W		威廉姆斯 WTS-125	93
卡-137	俄罗斯	服役	1998年	280	280 4 活塞式 赫斯 2706GR-05		赫斯 2706GR-05	50
贝尔"鹰眼"	美国	取消	1998年	1020	6	涡轴	普惠加拿大PW207D	478
A160"蜂鸟"	美国	取消	2002年	2948	20	涡轴	普惠加拿大PW207D	410
西贝尔S-100	奥地利	在役	2003年	200	6	转子	奥索发动机 AE50R	41
萨伯-斯凯尔 达V-200	瑞士	在役	2006年	200	5	活塞式	_	40
CL427 "美洲豹"	加拿大	在研	2011年	340	8	涡轴	威廉姆斯 WTS-125	93
APID 60	瑞典	在役	2015年	160	0 3~6 活塞式		_	40
卡-175	俄罗斯	在研	2016年	750	_	涡轴	_	_
萨伯-斯凯尔 达R-350	瑞士	在役	2016年	150	3	涡轴	杰凯特SPT15	25
SD-150	意大利	在研	2017年	150	5	活塞式	_	37
VTR-300	俄罗斯	在研	2018年	300	5		_	_

表2 有人改无人军用直升机平台及其发动机参数比较

型号	国家	设计	所处状态	首飞时间	最大起飞 质量/kg	 续航时间/h	发动机类型	发动机	发动机 功率/kW
MQ-8A/B	美国	改装自施瓦泽330/333	在役	2001年	1430	5 ~ 8	涡轴	罗罗 250-C20W	313
CQ-24A	美国	改装自K-MAX	在役	2008年	5400	_	涡轴	霍尼韦尔T53-17	1314
Picador	以色列	改装自Dynali H2S	在研	2010年	720	8	活塞式	斯巴鲁EJ25	138
MQ-8C	美国	改装自贝尔407	在役	2013年	2721	15	涡轴	罗罗250-C47B	606
VSR700	法国	改装自 Cabri G2	在研	2017年	700	5.8	活塞式	莱康明 O-360-J2A	108

正在研发的军用无人直升机基本参 数,及其配备的发动机类型和功率 参数。从中可以看出,2000年之前 只有5款军用无人直升机进行了首 飞(表中白色部分), 其中以QH-50C和CL227 "卫士"为典型代表; 而在2000-2010年,以MQ-8A/B和 S-100为代表的6款新型军用无人直 升机开始亮相(表中绿色部分),并 成为了目前在军中服役的主力装备; 2010年以后,全新研制的新型军 用无人直升机开始大量出现,截至 2019年, 进行首飞的新机型就达到 了8款(表中蓝色部分),各国对新 型军用无人直升机的研发投入呈加 速上升趋势。

此外还可以看到,无人直升机 研发存在两种研发思路。一种是全 新设计的无人直升机平台,其优点 是结构更为紧凑,空间布局更为合 理,能够减少体积和减轻质量。除 了美国已经取消的"鹰眼"和"蜂 鸟"项目,以及已经退役的OH-50C 之外, 所有全新设计的无人直升机 平台的最大起飞质量均在750 kg以 下,大部分更是在400kg以下。另外 一种研发路线则是对成熟的有人驾 驶直升机进行无人化改造,其优点 是机体设计经久可靠、研发周期短、 研发成本低,但最大起飞质量均在 700kg以上。美国大量正在服役或研 发的无人直升机均采用对有人直升 机进行无人化改造的技术路线。

军用无人直升机的动力选择

从表1和表2可以看出,美国主要专 注于最大起飞质量为1t以上级别的 无人直升机, 其载荷能力强、续航 时间长。不论是全新设计研发还是 采用无人化改造的技术路线,美国 的无人直升机项目均采用涡轴发动 机作为动力装置,单台最大功率均 在300 kW以上。这也显示了美国直 升机工业以及涡轮动力技术的强大 实力。

对于1t以下级别的无人直升机, 动力的选择展示出了较大的多样性。 同样是700kg级的无人直升机平台, 以色列的"斗牛骑士"(Picador)和 法国的VSR700均选择有人直升机无 人化改造路线,均采用100kW级汽油 活塞式发动机。而俄罗斯的卡-175 则采用全新设计技术路线, 选用涡轴 发动机作为动力装置。俄罗斯做出与 以色列和法国完全不同的技术路线和 动力装置类型的选择,与其独立的国 防装备思想和雄厚的直升机和动力装 置研发实力密切有关。

对于最大起飞质量700kg以下的 直升机平台, 所需的发动机功率基 本都在100 kW以下, 甚至在40 kW 以下, 在此功率范围内, 活塞式发 动机的效率远高于涡轴发动机。但 考虑到军用无人直升机复杂恶劣的 应用环境,用户除了对发动机的效 率有要求外,还对油料使用、高原 特性等提出了更高的要求, 因此涡 轴发动机的优点不容忽视。例如, 加拿大的CL系列无人直升机主要作 为指挥自动化技术系统(C3I)的中 继站使用, 其研发时间已经超过了 40年。结合这个系列产品在美国海 军以及北约部队的实际使用经验, 最终将产品的最大起飞质量由最初 的227kg提升且稳定在350kg左右, 一直选用涡轴发动机为动力, 功率 从最初的40kW提升至100kW,续航 时间由最初的3.5h提升至8h。而欧 洲目前研发的小型无人直升机大部 分为200kg级,最初选用汽油活塞式 发动机为动力,在后期的改进型中 换装重油活塞式或者涡轴发动机(如 SD-150无人直升机),以满足舰载 装备对燃料适用性的要求。

总体而言, 以美国为首的北约 国家及其盟友已经形成了完整的军 用无人直升机体系, 其最大起飞质 量覆盖了0.2~5t的范围。其中,美 国完全承担了其中研发难度最大、 技术含量最高的1t以上级别无人直 升机的研发,探索出了以现有直升 机进行无人化改造的技术路线,重 点发展了1.5t级MQ-8B和3t级MQ-8C"火力侦察兵"系列无人直升机, 采用成熟的涡轴发动机作为其动力 装置,功率在300kW以上。而欧



奥地利西贝尔公司 S-100 无人直升机





美国海军MQ-8C"火力侦察兵"无人直升机

洲、加拿大、以色列、俄罗斯等国 家受技术、资金等因素限制,均选 择了1t以下级别无人直升机的研制, 选用的动力装置多样化, 既包括涡 轴发动机,也包括汽油活塞式发动机 和转子活塞式发动机,功率从25~ 140 kW 不等。

无人直升机动力装置发展 方向

目前的无人直升机动力装置,无论是 航空汽油活塞式发动机还是涡轴发动 机,基本上都采用现有的成熟发动机 型号, 但是新的动力装置形式已经在 加速孕育和发展之中。结合目前有人 直升机动力装置的发展方向, 并从军 事用途的需求考虑,重油活塞式发动 机和纯电/混合电推进或将成为军用 无人直升机的动力选项。

重油活塞式发动机

从现有1t级以下直升机的动力

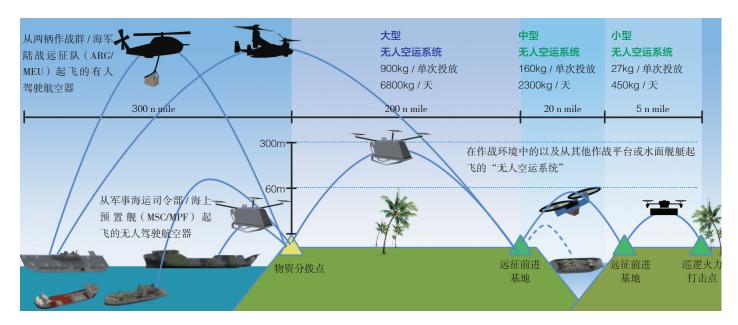
装置来看,活塞式发动机依然占主 导地位, 且均为航空汽油活塞式发 动机。但是航空汽油安全性和通用 性较差,容易造成后勤补给的困难, 因此限制了它在军事上的应用。发 展使用柴油、煤油等燃料的重油活 塞式发动机可以完美解决上述航空 汽油燃料的问题。同时,由于压燃 式重油活塞式发动机的热力循环效 率在小功率范围(<300 kW)内,相 比涡轴发动机具有天然优势。例 如,捷克PBS公司生产的TS-100涡 轴发动机最大持续输出功率为160 kW时, 其耗油率为0.51 kg/(kW· h), 而同级别的法国赛峰集团生产 的SR305-230E压燃式重油活塞式发 动机功率为167 kW时, 其耗油率为 0.22 kg/(kW·h), 仅为TS-100涡 轴发动机的43%,具有压倒性的优 势。因此,越来越多的直升机生产 商将重油活塞式发动机视为其未来 轻型直升机的动力装置。

2018年4月, 空客直升机公司 在欧洲"清洁天空"(Clean Sky)第 二期计划的支持下,与TEOS公司 和奥索(Austro)发动机公司合作, 完成了330 kW煤油活塞式发动机 在H120单发轻型直升机上的测试。 在起飞阶段,相比使用涡轴发动 机,其油耗降低30%;而在巡航阶 段,其油耗降低超过50%;整个任 务的平均油耗降低了约42%。 2019 年3月,澳大利亚三角(Delta)直 升机公司推出了世界上首款公开销 售的、搭载商用柴油活塞式发动机 的双座轻型直升机D2。该型直升机 采用美国三角鹰 (DeltaHawk)公司 的DH200 V4二冲程重油活塞式发动 机, 功率为134 kW, 该机型最大起 飞质量为955 kg, 航程约为4h。

目前重油活塞式发动机在直 升机领域的应用还处于探索阶段, 但低油耗的巨大优势使其在长航 时无人直升机领域具有巨大的应 用潜力。

纯电/混合电推进动力系统

无人电动垂直起降 (eVTOL) 飞行器在民用领域的快速发展, 自 然引起了美国军方的极大关注。 2020年2月,美国空军启动了敏捷 至上(Agility Prime)计划,希望对 民用eVTOL飞行器技术的发展成果 加以利用,应用到短距运输、搜索 救援等军事任务中, 从而在短途任 务中替代传统直升机、倾转旋翼机 等航空器,大幅降低任务成本,打 造敏捷任务能力。并且,美国空军 希望通过敏捷至上项目与飞机制造 商建立全新的合作机制。与传统的 军方研发项目不同, 敏捷至上项目 并不会给竞标企业提供巨额研发资



美国海军陆战队无人空运系统与传统空中运输的配合运作示意图

金,而是为其提供各类测试实验室、 试飞空域等政府资源,帮助其更快 地获得适航认证, 以获得可能的商 用成功以及军方采购合同。

美国空军在敏捷至上项目中提 出的第一类场景为:运输3~8名乘客 或同等质量货物的大型飞行器;可 采用全电推进或混合电推进; 航程 大于161km;飞行速度大于161km/h; 航时超过60min。这些指标均高于目 前的城市空中交通eVTOL的技术要 求。美国空军希望在2020年12月17 日之前完成上述应用场景的全尺寸 原型机首飞。美国空军将采用最终 获胜的设计,并引导其通过美国联 邦航空管理局 (FAA)、美国国家航 空航天局(NASA)、运输部(DOT) 以及其他政府和监管机构的认证。 2020年5月29日,美国空军宣布, 乔比航空(Joby Aviation)和贝塔科 技(Beta Technologies) 两家eVTOL 制造商作为第一类使用场景候选者 进入项目第三阶段, 能够申请使用 空军的基础设施等资源。

另外,从2019年开始,美国海 军陆战队和美国陆军联合论证发展 一种 空中无人物流系统(Unmanned Logistics System-Air, ULS-A). 系统覆盖小型、中型和大型无人 eVTOL飞行器,使用包括传统动力、 纯电推进和混合电推进等多种动力 形式,将无人eVTOL的用途拓展到 货物运输和后勤保障, 以降低地面 运输的风险, 并解放传统飞机去执 行其他任务。目前,美国海军陆战 队作战实验室已与空军的"敏捷至 上"项目开展合作,用来寻找合适 的eVTOL飞行器用于后勤保障。

当航空装备电气化后,整个 动力系统的技术体系将发生质的变 化——从传统的以热机为载体,以 气动热力学、精密机械为核心的技 术体系, 向以高能量密度电池、高 功率密度发电机、综合能量管理系 统为载体, 以电磁学、电化学材 料、数据链综合处理为核心的技术 体系全面转变。但受限于化学材料、 电磁材料技术的发展限制,目前

eVTOL飞行器在军事中的应用主要 集中在短距离、轻质量的应用场景, 充分发挥其低成本、低噪声、易操 作的优势,将作为以传统热机为动 力的有人/无人直升机体系的有益 补充。

结束语

军用无人直升机在实际应用中的重 要性已被证实。以美国为首的北约 集团的航空工业实力雄厚, 在其军 用无人直升机产品的发展过程中, 建立起了以美国为核心的北约国家 大协作关系,发展了最大起飞质量 0.2~5t、面向侦察、运输、反潜、通 信中继等的多种用途的全系列产品。 另外, 在新型号研发上拥有包括涡 轴、转子活塞式等全功率谱各类直 升机动力的成熟型号可供选择,同 时,还在积极探索重油活塞式发动 机、纯电/混合电推进等新型直升机 动力系统在军事上的应用。 航空动力

(刘腾跃,中国航发,工程师, 主要从事航空发动机项目管理)