

Specifications MARK-Models

Feature			MARK 4	MARK 7	MARK 9	MARK 11	MARK 12	MARK 13	MARK 13C	MARK 17	MARK 19	MARK 20
			004	007	009	011	012	013	113	017	019	020
Wingspan	b	m	1.58	1.58	1.58	1.62	1.62	1.62	1.62	1.72	1.72	1.82
Length of fuselage	l	m	1.16	1.18	1.205	1.22	1.22	1.22	1.22	1.35	1.24	1.34
Wing chord (centre)	t_i	m	0.280	0.280	0.270	0.285	0.280	0.315	0.315	0.280	0.280	0.291
Wing chord (tip)	t_a	m	0.240	0.240	0.215	0.257	0.255	0.255	0.255	0.280	0.280	0.222
Wing area	F	m ²	0.415	0.415	0.338	0.465	0.433	0.465	0.465	0.482	0.482	0.465
Aspect ration	Λ	--	6.0	6.0	6.45	5.9	5.64	5.9	5.9	5.9	6.5	7.1
Chord aspect	t_a/t_i	--	0.88	0.88	0.75	0.79	0.91	0.79	0.79	1.0	1.0	0.77
Span on elevator	b_{HLW}	m	0.645	0.645	0.600	0.640	0.590	0.590	0.600	0.630	0.570	0.665
Elevator chord (centre)	t_{iHLW}	m	0.280	0.280	0.175	0.175	0.190	0.180	0.188	0.207	0.170	0.200
Elevator chord (tip)	t_{aHLW}	m	0.142	0.142	0.120	0.140	0.135	0.135	0.137	0.157	0.170	0.178
Elevator area	F_{HLW}	m ²	0.095	0.095	0.092	0.095	0.096	0.095	0.095	0.115	0.105	0.125
Total area	F_{tot}	m ²	0.510	0.510	0.480	0.560	0.529	0.560	0.560	0.615	0.559	0.590
Take-off weight	G	N	33	33	33	35	35	35	35	35	33	33
Wing load	g	N/m ²	64.7	64.7	68.8	62.5	66.2	62.5	62.5	56.9	59.0	55.9
Wing profile (centre)	--	NACA	0015	0015	0017	0017	0017	0017	0017	0017	0017	0017
Wing profile (tip)	--	NACA	0015	0015	0014	0017	0017	0017	0017	0017	0017	0014
Angle of attack diff.	$\Delta \alpha$	°	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75	0.75
Sweep	φ	°	--	--	--	10	10	10	10	--	--	3.5
Engine	--	cm ³	7.5	10	10	10	10	10	10	10	10	10
Flaps	--	--	--	--	--	--	--	yes	yes	--	--	--
Floating elevator	--	--	--	--	--	--	--	--	yes	--	--	--