

Re (meg) thickness (ratio)
 drag div Mach (at zero lift)

intercept <input type="text" value="02500"/>	slope <input type="text" value="01020"/>	linear range <input type="text" value="10000"/>	lift power <input type="text" value="14000"/>
maximum <input type="text" value="16000"/>	stall drop <input type="text" value="01000"/>	stall power <input type="text" value="14000"/>	stalled drop <input type="text" value="08000"/>

cd-min <input type="text" value="00060"/>	min-cd cl <input type="text" value="02000"/>	cd alpha=10 <input type="text" value="00120"/>	cd power <input type="text" value="23000"/>
buck cl <input type="text" value="03000"/>	buck width <input type="text" value="00000"/>	buck depth <input type="text" value="00020"/>	buck power <input type="text" value="20000"/>

	alpha 1 <input type="text" value="-10000"/>	alpha 2 <input type="text" value="16000"/>	
cm -20 <input type="text" value="00500"/>	cm alpha 1 <input type="text" value="-00500"/>	cm alpha 2 <input type="text" value="-00250"/>	cm 20 <input type="text" value="-00750"/>

alpha min <input type="text" value="-15000"/>	alpha max <input type="text" value="15000"/>
--	---

alpha:0.00 cl:0.2500
 cd:0.0060
 cm:-0.0404

Airfoils/NACA 2412 (popular).af

