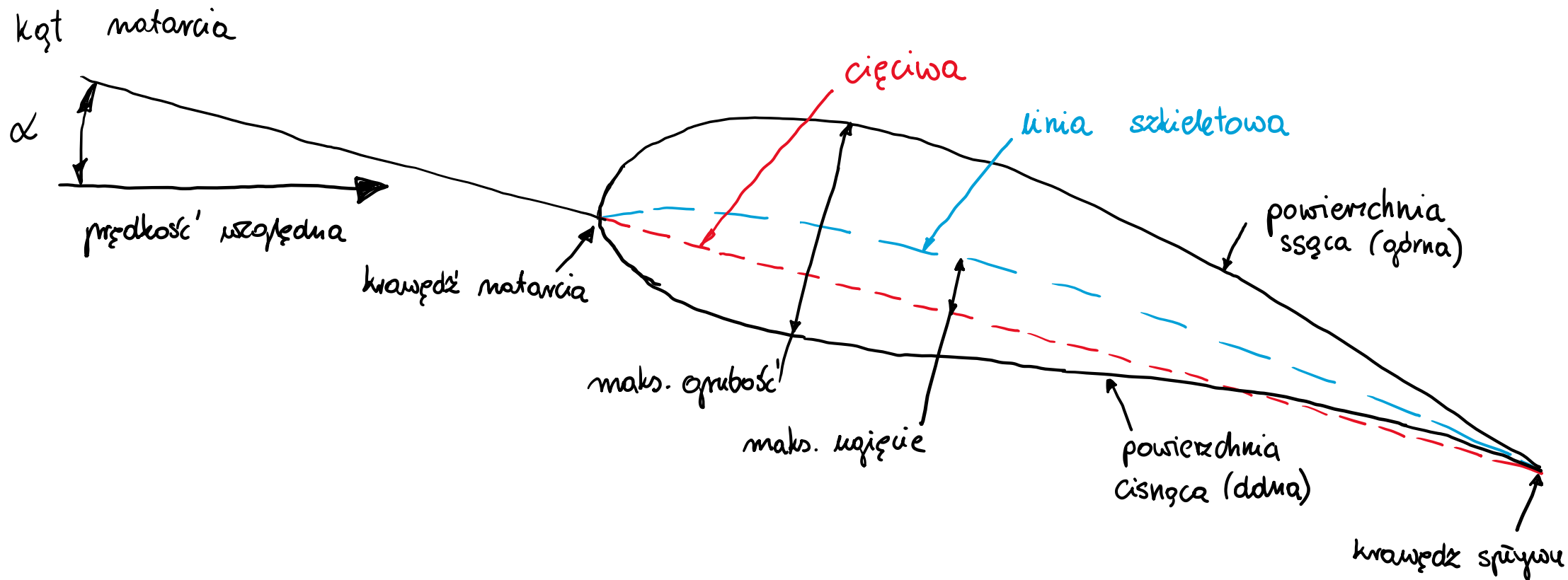
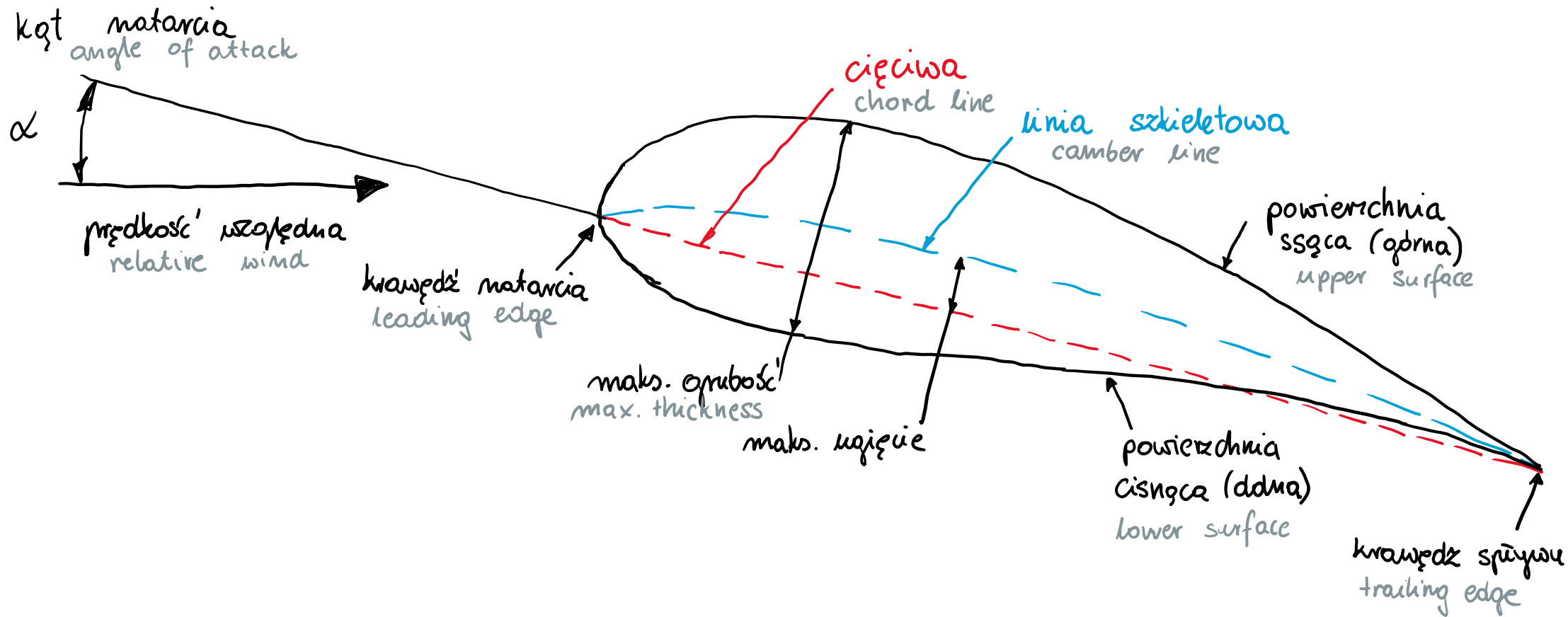


Aeroelastyczność i wytrzymałość turbin wiatrowych

Profil płata



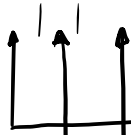


NACA

seria płatów zdefiniowanych przez 4 numery definiujące:
linię szkieletową, pozycję maksymalnego ugięcia i grubość

np. NACA
NACA

MP,XX
2412



M=2

maks. ugięcie dzielone przez 100
(wzrost ugięcia wynosi 0.02 lub 2% ciżkiwy)

P=4

pozycja maks. ugięcia dzielona przez 10
(wzrost maksymalne ugięcie jest w 0.4 lub 40% ciżkiwy)

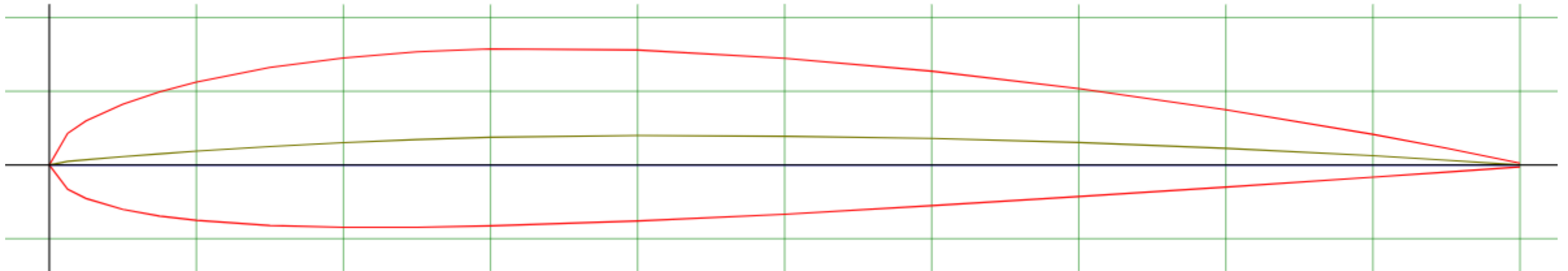
XX=12

grubość

(wzrost grubość jest 0.12 lub 12% ciżkiwy)

www.airfoiltools.com

NACA	1	0.95	0.9	0.8	0.7	0.6	0.5	0.4	0.3	0.25	0.2	0.15	0.1	0.075	0.05	0.025	0.0125	0	0.0125	0.025	0.05	0.075	0.1	0.15	0.2	0.25	0.3	0.4	0.5	0.6	0.7	0.8	0.9	0.95	1
2412	0.0013	0.0114	0.0208	0.0375	0.0518	0.0636	0.0724	0.078	0.0788	0.0767	0.0726	0.0661	0.0563	0.0496	0.0413	0.0299	0.0215	0	-0.0165	-0.0227	-0.0301	-0.0346	-0.0375	-0.041	-0.0423	-0.0422	-0.0412	-0.038	-0.0334	-0.0276	-0.0214	-0.015	-0.0082	-0.0048	-0.0013

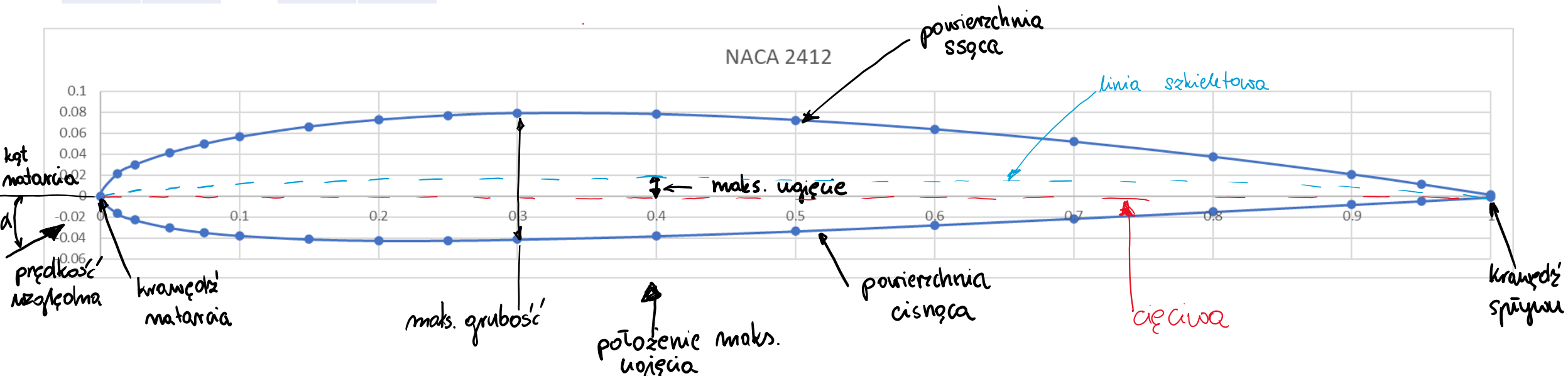


powierzchnia ssąca

NACA	2412
1	0.0013
0.95	0.0114
0.9	0.0208
0.8	0.0375
0.7	0.0518
0.6	0.0636
0.5	0.0724
0.4	0.078
0.3	0.0788
0.25	0.0767
0.2	0.0726
0.15	0.0661
0.1	0.0563
0.075	0.0496
0.05	0.0413
0.025	0.0299
0.0125	0.0215
0	0

powierzchnia ciśnująca

0	0
0.0125	-0.0165
0.025	-0.0227
0.05	-0.0301
0.075	-0.0346
0.1	-0.0375
0.15	-0.041
0.2	-0.0423
0.25	-0.0422
0.3	-0.0412
0.4	-0.038
0.5	-0.0334
0.6	-0.0276
0.7	-0.0214
0.8	-0.015
0.9	-0.0082
0.95	-0.0048
1	-0.0013



W przestrzeni 3D

