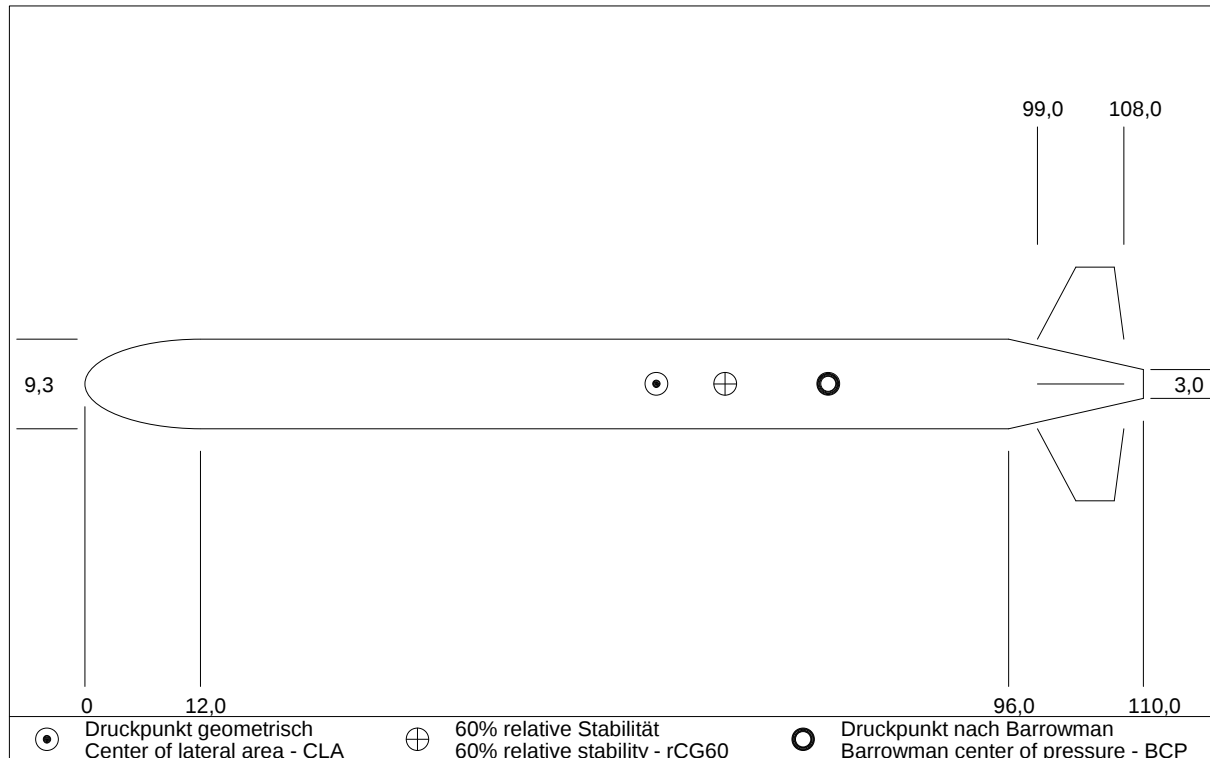


Druckpunkt-Berechnung für Aurora I

geometrisch (CLA - center of lateral area) und nach Barrowman (BCP)

berechnet mit CPR 1.3 © 2002 B. Radelow



Element	Druckpunkt	Fläche abs.	Anzahl	Beiwert	Fläche eff.	Moment
Nasenkonus	7,2	73,7	1	0,70	51,6	371,2
Hauptrohr	54,0	781,2	1	0,70	546,8	29529,4
Heckkonus	101,8	86,1	1	0,70	60,3	6135,8
Körper gesamt	54,7	941,0	1	0,70	658,7	36036,4
Flosse 3 Dreieck vorn	101,7	15,0				
Flosse 3 Rechteck innen	105,0	30,0				
Flosse 3 Dreieck hinten	107,3	3,8				
Flosse 3 gesamt	104,2	48,8	4	1,41	68,9	7181,1

CLA	Druckpunkt geometrisch	59,4 (54,0%) von vorne				
	Center of lateral area	50,6 (46,0%) von hinten			727,6	43217,5

Element	Druckpunkt	Druckpunkt-Koeff.	Moment
Nasenkonus	6,0	2,0	12,0
Flosse 3	102,4	5,7	579,4

BCP	Druckpunkt nach Barrowman	77,3 (70,2%) von vorne	
	Barrowman center of pressure	32,7 (29,8%) von hinten	

rCG60	60% relative Stabilität	66,5 (60,5%) von vorne	für "SRRC - Super Roc Rocket Gliders": wenn der Schwerpunkt bei Burnout hier liegt, hat die Rakete optimale Gleitbergungs-Eigenschaften
	60% relative stability	43,5 (39,5%) von hinten	